การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

# THE DESIGNING OF FORCE DISTRIBUTION MEASURING SET FOR

ARMOR TESTING



วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี พ.ศ. 2554 การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน



วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี พ.ศ. 2554

## THE DESIGNING OF FORCE DISTRIBUTION MEASURING SET FOR ARMOR TESTING



# A THESIS SUBMITTED IN PARTIAL FULFILMENT OF THE REQUIREMENTS FOR THE DEGREE OF MASTER OF ENGINEERING IN ELECTRICAL ENGINEERING DEPARTMENT OF ELECTRICAL ENGINEERING FACULTY OF ENGINEERING

RAJAMANGALA UNIVERSITY OF TECHNOLOGY THANYABURI

2011

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นงานวิจัยที่เกิดจากการก้นคว้าและวิจัยขณะที่ข้าพเจ้าศึกษาอยู่ในกณะ วิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลธัญบุรี ดังนั้นงานวิจัยในวิทยานิพนธ์ฉบับนี้ถือเป็น ลิขสิทธิ์ของมหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลธัญบุรีและข้อกวามต่างๆในวิทยานิพนธ์ฉบับนี้ ข้าพเจ้าขอ รับรองว่าไม่มีการกัดลอกหรือนำงานวิจัยของผู้อื่นมานำเสนอในชื่อของข้าพเจ้า



COPYRIGHT © 2011 FACULTY OF ENGINEERING RAJAMANGALA UNIVERSITY OF TECHNOLOGY THANYABURI มหาวิท

ลิบสิทธิ์ พ.ศ 2554 คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี



# ใบรับรองวิทยานิพนธ์

คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลชัญบุรี

หัวข้อวิทยานิพนธ์	การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกราะกัน				
	กระสุน				
	THE DESIGNING OF FORCE DISTRIBUTION MEASURING				
	SET FOR ARMOR TESTING				
ชื่อนักศึกษา	นายนะรา เฉลิมกลิ่น				
รหัสประจำตัว	114960402011-9				
ปริญญา	วิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต				
สาขาวิชา	วิศวกรรมไฟฟ้า				
แขนงวิชา	วิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์และ โทรคมนาคม				
อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์	คร.ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล				
วัน เดือน ปี ที่สอบ	6 มีนาคม 2554				
สถานที่สอบ	ห้องประชุมภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์				
	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลธัญบุรี				
คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์					

65 ROV (

.....ประธานกรรมการ

(รองศาสตราจารย์ ณรงค์ บวบทอง)

.....กรรมการ

(คร. จักรี ศรีนนท์ฉัตร)

.....กรรมการ

(ดร. อำนวย เรื่องวารี)

.....กรรมการ

(คร. ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล)

(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ คร. สมหมาย ผิวสอาค) คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์ วันที่ เดือน พ.ศ.

.....

หัวข้อวิทยานิพนธ์	การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกัน
	กระสุน
นักศึกษา	นายนะรา เฉลิมกลิ่น
รหัสประจำตัว	114960402011-9
ปริญญา	วิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต
สาขาวิชา	วิศวกรรมไฟฟ้า
	แขนงวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์และ โทรคมนาคม
ปีการศึกษา	2553
อาจารย์ผู้ควบคุมวิทยานิพนธ์	คร.ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล

#### บทคัดย่อ

วิทยานิพนธ์นี้นำเสนอการออกแบบชุควัคการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกราะกันกระสุน ประเภทเกราะอ่อนที่ระคับ IIA ในการป้องกันกระสุน ขนาค 9 มิลลิเมตร มวล 8.0 กรัม ที่ความเร็ว กระสุน 341 เมตรต่อวินาที ตามมาตรฐานของ National Institute of Justice-0101.04 (NIJ Standard-0101.04)

โดยใช้ทรานสดิวเซอร์วัดแรงที่ได้ออกแบบ ซึ่งประกอบด้วยกระบอกสูบทำหน้าที่รับแรง ร่วมกับฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์ (Hall Effect Sensor) ที่มีรากาถูก ดอบสนองเร็ว และเป็นเชิงเส้นใน ส่วนการรับรู้ทำหน้าที่ในการแปลงค่าแรงกระแทกให้เป็นแรงดันไฟฟ้า โดยแรงดันไฟฟ้าจาก ทรานสดิวเซอร์ที่เป็นสัญญาณอะนาลอกจะถูกเปลี่ยนเป็นสัญญาณดิจิตอลด้วยระบบคาด้าแอกควิซิชั่น (Data Acquisition) และส่งผ่านไปยังส่วนบันทึกก่าของโปรแกรม LabVIEW ประมวลผล และ แสดงผลในคอมพิวเตอร์ด้วยโปรแกรม MATLAB ซึ่งการกระจายแรงกระแทกของเสื้อเกราะที่เกิด จากกระสุนจะแสดงในรูปของกราฟิกสองและสามมิติ เพื่อแสดงการกระจายแรงและการยุบตัวของ เสื้อเกราะ โดยอาศัยการเปรียบเทียบกับวิธีมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ที่ทำการทดสอบบนดิน น้ำมันชนิด Roma Plastilina No.1

ผลที่ได้จากการทดลองยิ่งด้วยกระสุนปืนจริง ชุดวัดการกระจายแรงที่ออกแบบสามารถ แสดงผลกราฟิกของการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะกันกระสุนได้เป็นที่น่าพอใจ

คำสำคัญ : NIJ Standard-0101.04, ประเภทที่ IIA, Roma Plastilina No.1, เสื้อเกราะกันกระสุน, ฮอลล์ เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์, ทรานสดิวเซอร์วัดแรง, LabVIEW, MATLAB

Thesis Title :	THE DESIGNING OF FORCE DISTRIBUTION					
	MEASURING SET FOR ARMOR TESTING					
Student Name :	Mr. Nara Chalermklin					
Student ID :	114960402011-9					
Degree Award :	Master of Engineering					
Study Program :	Electrical Engineering					
	(Electronics and Telecommunications Engineering)					
Academic Year :	2010					
Thesis Advisor :	Dr. Chatchai Suppitaksakul					

#### ABSTRACT

This paper presents a designing of force distribution measuring set for testing of the soft body armor type IIA (9 mm, 8.0 g, 341 m/s) by refer to the tradition method according to National Institute of Justice-0101.04 standard.

The employed transducers are designed for this purpose. The designed transducer consists of an air cylinder and the moving permanent magnet bar in order to transfer input force to voltage with Hall Effect sensor. The Hall Effect with low-cost provides a linear output voltage and quick respond. The obtained analog voltage from the transducers are converted to digital signal data with the Data Acquisition card then passed to record at the computer by LabVIEW program. The recorded data is computed and plotted in two and three dimensions with MATLAB program.

The experiments are carried on to measure the impact force from the gun fire. Then the results are compared to the tradition method according to NIJ standard-0101.04 which employs Roma Plastilina No.1 clay. From the experiments, the satisfactory results are provided.

Keywords : NIJ Standard-0101.04, Type IIA, Roma Plastilina #1 clay, body armor, Hall Effect Sensor, Force Transducer, LabVIEW, MATLAB.

#### กิตติกรรมประกาศ

ผู้วิจัขขอขอบพระคุณอาจารย์ที่ปรึกษา คร.ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล ที่ให้กำปรึกษาคำแนะนำ ความรู้ และประสบการณ์ที่เป็นแนวทางทำให้วิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จลุล่วงตามจุดประสงค์ที่ตั้งไว้ ด้วยดี และขอขอบคุณคณาจารย์ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้ารวมทั้งเจ้าหน้าที่สำนักงานบัณฑิตวิทยาลัย มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี ที่ช่วยเหลือแนะนำอีกทั้งอำนวยความสะดวกในการทำวิจัย ฉบับนี้ ขอขอบคุณสถาบันพัฒนาอุตสาหกรรมสิ่งทอแห่งประเทศไทย (Thailand Textile Institute) ที่ สนับสนุนทุนวิจัย สัญญาเลขที่ สสท. ๑๕๓ /๒๕๕๑ ขอขอบคุณห้องปฏิบัติการสอบเทียบทรานสดิวเซอร์ ขอขอบคุณทีมวิจัยเสื้อเกราะกันกระสุน คณะวิศวกรรมศาสตร์มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล ธัญบุรี ในการสนับสนุนตัวอย่างแผ่นเกราะในการทดสอบ รวมไปถึงกองพลาธิการ สำนักงานดำรวจ แห่งชาติที่อำนวยความสะดวกสถานที่ อุปกรณ์ และบุคลากรในการยิงทดสอบ ขอขอบพระคุณ คณะกรรมการการสอบวิทยานิพนธ์ทุกท่านเป็นอย่างสูงที่กรุณาตรวจสอบและให้กำแนะนำอันเป็น ประโยชน์ต่อการจัดทำวิทยานิพนธ์

สุดท้ายนี้ขอขอบพระคุณบิดา มารดา รวมทั้ง ครูบาอาจารย์ ที่ให้วิชาความรู้อบรมสั่งสอน ขอขอบคุณ ภรรยา และเพื่อนๆ ที่ให้กำลังใจเสมอมา

> นะรา เฉลิมกลิ่น 6 มีนาคม 2554

## สารบัญ

			หน้า
บทคัดย่	ื่อภา	ษาไทย	ก
บทคัดย่	ื่อภา	ษาอังกฤษ	ข
กิตติกร	รมปร	ระกาศ	ค
สารบัญ			3
สารบัญ	ตารา	٩	น
สารบัญ	รูป		R
บทที่ 1	บทเ	ຳ	1
	1.1	ความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา	1
	1.2	ความมุ่งหมายและวัตถุประสงค์ 📥	2
	1.3	สมมุติฐานของการศึกษา	2
	1.4	ขอบเขตของการศึกษา	2
	1.5	ขั้นตอนการศึกษา	2
	1.6	ข้อจำกัดของการศึกษา	3
บทที่ 2	ทฤษ	มฏีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง	4
	2.1	เสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนและมาตรฐาน U.S. National Institute of Justice	4
	2.2	ทฤษฎีฟิสิกส์	9
	2.3	ฮอลล์เอฟเฟกต์ (Hall Effect)	17
	2.4	คำนิยามที่ใช้ในการวัดทางอุตสาหกรรม	22
	2.5	ดาต้าแอกควิซิชั่น (Data Acquisition)	27
	2.6	วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล	36
	2.7	การประมาณค่าในช่วง	40
	2.8	งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง (Literature Review)	45
	2.9	สรุปทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง	47
บทที่ 3	การ	ออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์	48
	3.1	ทคสอบกวามเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์	48
	3.2	ออกแบบชุคตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็เซอร์	51
	3.3	ออกแบบทรานสคิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์	53
	3.4	ทคสอบกวามเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรง	55
	3.5	สรุปการออกแบบทรานสคิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์	60

# สารบัญ(ต่อ)

	หน้า
บทที่ 4 การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน	61
4.1 สร้างชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์	62
4.2 ชุดรับแรง	67
4.3 ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม	68
4.4 ชุดสร้างแรงต้าน	69
4.5 ส่วนรับข้อมูล (Data Acquisition)	74
4.6 ส่วนบันทึกก่าและแสดงผล	75
4.7 ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน	76
4.8 สรุปการออกแบบชุควัดการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกระกันกระสุน	78
บทที่ 5 การทคลองชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกราะกันกระสุน	79
5.1 การทคลองครั้งที่ 1	79
5.2 การทคลองครั้งที่ 2	82
5.3 การทคลองครั้งที่ 3	88
บทที่ 6 สรุปและข้อเสนอแนะ	92
6.1 สรุป	92
6.2 ข้อเสนอแนะ	92
เอกสารอ้างอิง	93
ภาคผนวก	95
Data Sheet of Hall Effect Sensors	95
ข ผลงานตีพิมพ์เผยแพร่	104
ประวัติผู้เขียน	162
78120-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5-5	
19/11 a 85'	

## สารบัญตาราง

ตาร	างที่	หน้า
2.1	มาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 กำหนดก่าระดับการป้องกัน	6
2.2	โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น	42
2.3	โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสาม	44
2.4	โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าในช่วงกำลังสาม	44
2.5	โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าใน 2 มิติ	45
3.1	ผลการทคสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ	50
	Unipolar head-on mode	
3.2	ความสัมพันธ์ระหว่างชุดรับ-ส่งแรงกับชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็ก	54
	ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์	
3.3	ผลการทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสคิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับ	56
	ความเข้มสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode	
3.4	ผลการทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสคิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับ	57
	ความเข้มสนามแม่เหล็กแบบ Bipolar slide-by	
3.5	ผลการทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสคิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับ	58
	ความเข้มสนามแม่เหล็กแบบ Push-push approach	
4.1	ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุครับแรงกับแรงคันใฟ้ฟ้าที่ได้จาก	64
	ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ตัวที่ 1 ถึง 10	
4.2	การสอบเทียบชุดปรับแรงดันลมตัวที่ 1 ถึง 8	72
	3	
	E COL	

# สารบัญรูป

รูปที่	หน้า
2.1 จุดยิ่งทดสอบ 6 จุด	7
2.2 กระบะวัสดุหนุน	8
2.3 อุปกรณ์สำหรับทคสอบยิ่ง	8
2.4 แสดงทิศทางการเคลื่อนที่	9
2.5 กราฟระหว่างการกระจัดกับเวลา 🔶	10
2.6 กราฟความเร็วกับเวลา	11
2.7 แรงในแนวแกน x, y	12
2.8 แรงในแต่ละแกน	13
2.9 ความเสียดทาน	14
2.10 ลักษณะ โครงสร้างทางกายภาพของ Hall Effect	17
2.11 การเบี่ยงเบนของกระแสไฟฟ้าที่ใหลผ่าน Hall Generator	18
2.12 ลักษณะรูปร่างของ Hall Generator โดยทั่วไป	18
2.13 การติดตั้ง Hall Generator เพื่อวัดการกระจัดของเพลาหมุน	20
2.14 การวัดความเข้มของสนามแม่เหล็ก	21
2.15 การเปรียบเทียบลักษณะความแตกต่างระหว่างความแม่นยำและความ	24
เที่ยงตรงของจุดแต่ละจุดบนแผ่นเป้าหมาย	
2.16 กราฟความสัมพันธ์ระหว่างปริมาณที่วัดกับค่าที่อ่านได้	26
2.17 ใดอะแกรมการทำงานเบื้องต้นของระบบคาต้าแอกควิซิชั่น	29
2.18 ตัวอย่างสัญญาณที่เกิดขึ้นในระบบดาด้าแอกกวิซิชั่น	31
2.19 รูปแบบพื้นฐานของการวัคสัญญาณในระบบคาค้าแอกควิซิชั่น	33
2.20 ใดอะแกรมการวัดสัญญาณ แบบดิฟเฟอเรนเชียล	34
2.21 การวัดสัญญาณแบบซิงเกิล-เอ็นด์เทียบกราวด์ในระบบดาต้าแอกควิซิชั่น	34
2.22 การวัคสัญญาณแบบซิงเกิล-เอ็นค์ ไม่เทียบกราวค์ในระบบคาต้าแอกควิซิชั่น	35
2.23 ลักษณะของแหล่งกำเนิคสัญญาณที่ป้อนเข้ามาทางอินพุต	36
2.24 กราฟความสัมพันธ์ระหว่างแรงคันอินพุตกับข้อมูลดิจิตอลเอาต์พุต	37
2.25 ผลของการสุ่มสัญญาณด้วยอัตราที่แตกต่างกัน	38
2.26 เป็นกราฟแสดงความสัมพันธ์	40
2.27 การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น	42
2.28 การประมาณค่าในช่วงกำลังสอง	43

# สารบัญรูป(ต่อ)

รูปที่		หน้า
3.1	วิธีการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode	49
3.2	การจ่ายใฟ้ฟ้ากระแสตรงให้กับฮอลล์เอีฟเฟคทเซ็นเซอร์	49
3.3	การทคสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ	49
	Unipolar head-on mode	
3.4	กราฟความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Unipolar head-on mode	50
3.5	ภาพตัดขวางชุดฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์	52
3.6	ชุดฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์	52
3.7	บล็อกไดอะแกรมทรานสดิวเซอร์วัดแรง 🌄	53
3.8	ชุดรับ-ส่งแรง	53
3.9	อัตราส่วนการเคลื่อนที่ระหว่างชุครับ-ส่งแรงกับแกนที่ติคตั้งแม่เหล็กถาวร	55
3.10	อุปกรณ์สำหรับทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสคิวเซอร์วัคแรง	56
3.11	กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความ	57
	เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode	
3.12	กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความ	58
	เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Bipolar slide-by	
3.13	กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทกนิกการตรวจจับกวาม	59
	เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Push-push approach	
3.14	เปรียบเทียบความเป็นเชิงเส้นในแต่ละแบบของเทคนิคการตรวจจับความเข้ม	59
	สนามแม่เหล็ก	
4.1	บล็อกไดอะแกรมการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง	61
4.2	ชุคตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ	62
	Push-push approach	
4.3	ชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Push-push	62
	approach ทั้งหมด 25ชุด	
4.4	ย่านวัดชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กด้วยฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์ทั้ง 25 ชุด	63
4.5	ชุดรับแรงสร้างจากเหล็กเพลาตันจำนวน 25 ชุด	68
4.6	ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลมกับชุดสร้างแรงด้าน	69
4.7	การสอบเทียบชุดปรับแรงคันลม (Pressure Regulator)	71
4.8	บล็อกไคอะแกรมสำหรับโปรแกรม LabVIEW	75

# สารบัญรูป(ต่อ)

รูปที่	หน้า
4.9 ผลของโปรแกรม LabVIEW	76
4.10 ด้านหน้าของชุดวัดการกระจายแรง	76
4.11 ด้านข้างของชุดวัดการกระจายแรง	77
4.12 ด้านหลังของชุดวัดการกระจายแรง	77
4.13 ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนที่สมบูรณ์แบบ	78
5.1 ชุดวัดการกระจายแรงที่ใช้ชุดรับแรงเป็นแกนของกระบอกสูบจำนวน 5 ชุด	80
5.2 การทดลองยิ่งด้วยกระสุนปืนจริงขนาด 9 มิลลิเมตร	80
5.3 แรงดันไฟฟ้าจากทรานสดิวเซอร์ทั้ง 5 ชุดจากการทดสอบด้วยกระสุนปืน	81
ขนาด 9 มิลลิเมตร	
5.4 ชุดรับแรงตัวที่ 1, 2 และ 5 เสียหายหลังทุดสอบด้วยกระสุนปืนขนาด .44 Magnum	82
5.5 ทำการทคสอบคินน้ำ Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก	83
5.6 ผลหลังทดสอบปล่อยลูกตุ่มเหล็กที่ความสูง 2 เมตร	83
5.7 การกระจายแรงจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้มเหล็ก	84
5.8 การกระจายแรงจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้มเหล็กหลังใช้วิธีการประมาณค่าใน 2 มิติ	85
5.9 ชุดทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนปืน	86
5.10 เสื้อเกราะกันกระสุนวางบนชุดวัดการกระจายแรง	86
5.11 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าไม่ทอ"	87
5.12 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน"	87
5.13 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าทอ"	88
5.14 การทดสอบด้วยลูกตุ้มเหล็กครั้งที่ 1 (ความลึกเท่ากับ 21 มิลลิเมตร)	89
5.15 การทดสอบด้วยลูกตุ้มเหล็กครั้งที่ 2 (ความลึกเท่ากับ 21 มิลลิเมตร)	90
5.16 การทดสอบด้วยลูกตุ้มเหล็กครั้งที่ 3 (ความลึกเท่ากับ 2 มิลลิเมตร)	90
5.17 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะสำหรับการยิงครั้งที่ 1 (ความลึกเท่ากับ 25 มิลลิเมตร)	91
5.18 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะสำหรับการยิงครั้งที่ 2 (ความลึกเท่ากับ 24 มิลลิเมตร)	91

# บทที่ 1 บทนำ

#### 1.1 ความเป็นมาและความสำคัญของปัญหา

ปัจจุบันการทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนถือว่าเป็นองค์ประกอบหนึ่งที่สำคัญในการ ออกแบบและพัฒนาเสื้อเกราะให้มีประสิทธิภาพดีขึ้น เพื่อให้สามารถเป็นเกราะป้องกันอาวุธสมัยใหม่ ที่มีความซับซ้อนสูงได้ และมีราคาที่ถูกลง แต่หนึ่งปัจจัยที่ทำให้ด้นทุนมีราคาสูงคือ การทดสอบยิง กระสุนปืนในห้องปฏิบัติการทดสอบเสื้อเกราะ สำหรับประเทศไทยใช้มาตรฐานการทดสอบยิง กระสุนของ NIJ Standard-0101.04 Bullet Resistance of Personal Body Armor (Revision A - June 2001) ซึ่งแบ่งระดับการทดสอบตามระดับความรุนแรงของกระสุนปืนจากน้อยไปมาก คือระดับ I, IIA, II, IIIA, III และ IV ตามลำดับ โดยมีหลักการเบื้องต้นคือ ระยะการยิ่งเท่ากับ 5 เมตร จากปลายดำ กล้องปืนถึงเสื้อเกราะ ทดสอบยิ่งกระสุนบนเสื้อเกราะจำนวน 6 จุด ที่มุม 0 องศา 4 จุด และที่ 30 องศา 2 จุด โดยที่เสื้อเกราะ ถูกรองด้วยกระบะที่มีวัสดุหนุนเป็นดินน้ำมันยี่ห้อ Roma Plastilina No.1 ที่ผ่าน การทดสอบมาตรฐานความหนาแน่นแล้ว จากนั้นทำการวิเกราะห์ผลการทดสอบตามข้อกำหนดคือ กระสุนต้องไม่ทะลุเสื้อเกราะ และการขุบตัวด้องไม่เกิน 44 มิลลิเมตร แต่ปัญหาที่พบในปัจจุบันคือ ประเทศไทยมีสถานที่สำหรับการทดสอบน้อย ในการทดสอบแบบนี้ต้องทำการเปลี่ยนตำแหน่งการ ยิ่งทดสอบบนดินน้ำมันทุกครั้ง เพราะดินน้ำมันจะเสียรูปร่างหลังจากถูกยิง และต้องทำการวัดความ ลึกด้วยเกรื่องมือวัดละเอียด

จากข้อมูลเบื้องค้นพบว่าการทดสอบคุณสมบัติของเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนในปัจจุบัน เพื่อ ทดสอบว่าเสื้อกราะป้องกันกระสุนปืนสามารถค้านทานไม่ให้กระสุนปืนทะลุผ่านไปได้ และผลการ ยุบตัวของเสื้อเกราะหลังถูกยิงด้วยกระสุนปืน โดยที่การแสดงผลการทดสอบในปัจจุบันนั้นยังไม่ สามารถแสดงก่าออกมาในรูปแบบของตัวเลขในทันที หรือเป็นกราฟที่เข้าใจได้ง่าย ด้วยเหตุนี้เอง นำมาสู่แนวความคิดของงานวิจัยในครั้งนี้กือ การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อ เกราะกันกระสุนที่สามารถแสดงการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะในรูปแบบของกราฟิก สอง และสามมิติ เพื่อให้มีการใช้งานที่สะดวก โดยใช้เซ็นเซอร์ทั้งหมด 25 ชุด โดยเซ็นเซอร์แต่ละชุด มีพื้นที่รับแรง 1.0 ตารางนิ้ว โดยวางเรียงกันเป็น 5 ตัวต่อแถว ทั้งหมด 5 แถว กรอบกลุมพื้นที่ทดสอบ การประมาณ 25 ตารางนิ้ว

## 1.2 ความมุ่งหมายและวัตถุประสงค์

- 1.2.1 เพื่อศึกษาหาเทคนิกและอุปกรณ์ ที่ใช้ในการวัดแรงกระแทก
- 1.2.2 เพื่อทำการวิจัยหาแนวทางในการออกแบบการวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อ เกราะกันกระสุน
- 1.2.3 เพื่อออกแบบสร้างชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน สำหรับใช้
   เป็นเครื่องมือช่วยในการพัฒนาการออกแบบเสื้อเกราะกันกระสุน

#### 1.3 สมมุติฐานของการศึกษา

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้ได้ตั้งสมมติฐานของการศึกษา โดยพิจารณาจากการที่ชุดวัดการกระจายแรง สำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน มีความสามารถในการทดสอบเสื้อเกราะอ่อนที่มุมยิง 0 องศา กรอบคลุมกระสุนปืนระดับ IIA ซึ่งมีความถูกต้องใกล้เคียงกับวิธีการทดสอบในปัจจุบันตาม มาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 Bullet Resistance of Personal Body Armor (Revision A - June 2001) และดีกว่าเมื่อผลการทดสอบสามารถแสดงเป็นกราฟิกสอง และสามมิติ ที่แสดงถึงการกระจาย แรงและยุบตัวของเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน ซึ่งผลที่ได้จากการทดสอบจะมีความถูกต้องดี หากทำ การสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงให้มีค่าแรงด้านที่ใกล้เคียงกับดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ตามมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04

#### 1.4 ขอบเขตของการศึกษา

- 1.4.1 ออกแบบทรานสดิวเซอร์โดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ เพื่อสร้างอุปกรณ์รับแรง กระแทกโดยอ้างอิงจากข้อมูลของการทดสอบด้วยกระสุนปืนในระดับ II-A ตาม มาตรฐานของ NIJ standard-0101.04
- 1.4.2 ออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน โดยสามารถ แสดงผลการวิเคราะห์ภายในพื้นที่ 25 ตารางนิ้ว
- 1.4.3 ทำการทดสอบกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนที่มุมยิง 0 องศา
- 1.4.4 ผลการทคสอบถูกบันทึกด้วยโปรแกรม LabVIEW ผ่านระบบ Data Acquisition
- 1.4.5 แสดงผลการกระจายแรงบนคอมพิวเตอร์ด้วยโปรแกรม MATLAB

## 1.5 ขั้นตอนการศึกษา

- 1.5.1 ศึกษาทฤษฏิที่เกี่ยวข้องกับการทำวิจัย
  - ก. ศึกษาข้อมูลเกี่ยวกับมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04

ข. ศึกษาข้อมูลทางฟิสิกส์

ค. ศึกษาข้อมูลเกี่ยวกับฮอลล์เอีฟเฟคทเซ็นเซอร์

ง. ศึกษาข้อมูลเกี่ยวกับระบบคาต้าแอกควิซิชั่น (Data Acquisition)

1.5.2 การออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

ก. ทคสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

ง. ออกแบบชุคตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

- ค. ออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์
- ง. ทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสคิวเซอร์วัคแรง โคยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์

1.5.3 การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

ก. ประกอบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอีฟเฟคทเซ็นเซอร์จำนวน 25 ชุด

ข. ออกแบบชุครับแรงให้มีความแข็งแรง เพื่อใช้รับแรงของกระสุนปืน

ค. ออกแบบชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม

- ง. ออกแบบชุคสร้างแรงต้าน
- จ. ออกแบบส่วนรับข้อมูล (Data Acquisition)
- ฉ. ส่วนบันทึกค่าและแสดงผล
- ช. สร้างเป็นชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

1.5.4 ผลการทคสอบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

- ก. การทคสอบมาตรฐานของคินน้ำ Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก
- ข. การทดสอบมาตรฐานของชุดวัดการกระจายแรง ด้วยลูกตุ้มเหล็ก
- ค. ทคสอบชุควัดการกระจายแรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน
- 1.5.5 สรุปและข้อเสนอแนะ
  - ก. สรุปผลการทำวิจัย
  - ข. ข้อเสนอแนะเพื่อการปรับปรุง

## 1.6 ข้อจำกัดของการศึกษา

ในการศึกษาวิจัยนี้เป็นการออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะอ่อนกัน กระสุน ทำการทดสอบยิงด้วยกระสุนปืนจริงขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 341 เมตรต่อวินาที) โดย มุ่งเน้นให้แสดงผลการวัดเป็นภาพกราฟิกสอง และสามมิติ ที่แสดงถึงการกระจายแรงและรอยยุบบน เสื้อเกราะที่มีความถูกต้องเมื่อเปรียบเทียบกับมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 แต่ผลจากการ ทดสอบในแต่ละครั้งมีความคลาดเคลื่อน อันเนื่องมาจากความเร็วของกระสุนแต่ละนัดมีค่าไม่เท่ากัน

# บทที่ 2 ทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

เนื้อหาของบทนี้จะกล่าวถึงทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง โดยเรียงลำดับตั้งแต่ความเป็นมาของ เสื้อเกราะกันกระสุนรวมถึงมาตรฐานสากลที่ใช้อยู่ในปัจจุบัน ความรู้พื้นฐานทางด้านฟิสิกส์สำหรับ การออกแบบชุดรับแรงกระแทก ทฤษฎีเกี่ยวกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Hall Effect Sensor) เพื่อ แปลงค่าแรงกระแทกให้เป็นแรงคันไฟฟ้าพร้อมกับนิยามที่ใช้ในการวัดทางอุตสาหกรรม และระบบ คาต้าแอกควิซิชั่น (Data Acquisition) สำหรับแปลงค่าแรงคันไฟฟ้าที่เป็นสัญญาณอะนาลอกให้เป็น สัญญาณคิจิตอลและส่งผ่านไปยังส่วนบันทึกค่า ประมวลผล และแสดงผลในคอมพิวเตอร์ สุดท้ายเป็น งานวิจัยที่เกี่ยวข้องสำหรับใช้เป็นข้อมูลอ้างอิงและพัฒนาสำหรับงานวิจัยนี้

## 2.1 เสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนและมาตรฐาน U.S. National Institute of Justice [1]

เสื้อเกราะกันกระสุนหมายถึง เสื้อหรือสิ่งใดๆ ที่ผลิตหรือประกอบรวมขึ้นด้วยแผ่นเกราะเพื่อ ป้องกันหรือลดอันตรายจากกระสุนปืนที่ยิงบริเวณลำตัวของผู้ที่สวมใส่ ส่วนประกอบของเสื้อเกราะ นั้น โดยทั่วไปจะประกอบด้วย 3 ส่วนหลักคือ

 เสื้อนอก (Outside Shell Carrier) เป็นส่วนที่ใช้สำหรับรับแรงกระแทกอาจจะมีส่วนที่ใช้ แผ่นเหล็ก หรือเซรามิกเพื่อเพิ่มความสามารถในการรับแรงกระแทก

2. ส่วนยึดรั้ง (Fastening Sys- Tem) ใช้ยึดเสื้อเกราะกับร่างกายทำให้เกิดความกระชับ

 แผ่นรับแรงกระแทก (Ballistic Panel) ลักษณะเป็นใย ทอจากใยสังเคราะห์ เมื่อถูกแรง กระแทกจะเกิดการยึดตัว ช่วยดูดซับพลังงานเพื่อลดความเร็วของกระสุนที่ผ่านเข้ามา

ปัจจุบันมีการนำเอาวัสดุประเภทใยสังเคราะห์มาผลิตเสื้อเกราะเพิ่มมากขึ้น เพราะมีน้ำหนักเบา และมีความแข็งแรงกว่าโลหะ วัสดุที่ใช้ในปัจจุบัน คือ เส้นใย อะรามิด (Aramid Fiber) เป็นเส้นใย ประเภทอลิเอไมด์ หรือในลอน มีความแข็งแกร่ง และแข็งแรงสูง สามารถคงรูปได้ดี ทนต่ออุณหภูมิ สูงถึง 370 องศาเซลเซียส หรืออาจจะเป็นเส้นใยโพลิเอทิลีนชนิดความแข็งแรงสูงยิ่งยวด (Ultra High Strength Polyethylene Fiber) เป็นเส้นใยโพลิเอทิลีน ซึ่งกระบวนการผลิตต้องใช้เทคนิคพิเศษทำให้มี ความแกร่งแข็งแรง น้ำหนักเบาและราคาถูกกว่าเส้นใยอะรามิด แต่อุณหภูมิที่ใช้งานต่ำกว่า เมื่อ

กระสุนวิ่งมากระทบกับเสื้อเกราะจะถูกยึดจับไว้ด้วยเส้นใยที่แข็งแรงมาก เรียกกันว่าเว็บ (Web) เส้น ใยเหล่านี้ จะดูดซับและกระจายพลังงานการกระแทกของกระสุนที่ส่งผ่านมายังตัวเสื้อ เป็นผลให้ กระสุนนั้นเกิดการบิดเบี้ยวหรือเสียรูปไป พลังงานที่เกิดขึ้นนั้นจะถูกดูดซับไว้ด้วยแต่ละชั้นของ เส้นใยจนกระทั่งกระสุนนั้นหยุดลงในที่สุด ดังนั้นการทอเส้นใยให้ยิ่งหนาแน่นมากเท่าไรก็จะยิ่งมี กวามทนทานต่อ แรงกระสุนมากขึ้นเท่านั้นนี่คือลักษณะการทำงานของเสื้อเกราะ ในขณะที่กระสุนมา กระทบกับเสื้อเกราะ พลังงานจากกระสุนจะถูกดูดซับและแพร่กระจายไปตามชั้นของเส้นใยเรื่อยๆ จนท้ายที่สุดคือ ร่างกาย การกระแทกร่างกายจะเรียกว่า บลันท์ ทรอมา (Blunt Trauma) หมายถึง อาการฟกช้ำ ซึ่งอาการดังกล่าวจะต้องอยู่ในระดับที่ไม่ปรากฏอาการออกมาให้เห็น ร่างกายของคนเรา จะสามารถทนทานต่ออาการ บลันท์ ทรอมา ได้ปริมาณหนึ่ง ซึ่งเราสามารถทดสอบ และคิดค่าออกมา ได้เรียกว่า Back Face Signature (BFS) มีหน่วยเป็นมิลลิเมตร

## 2.1.1 มาตรฐานการทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

ในปัจจุบันมีมาตรฐานการทดสอบเสื้อเกราะอยู่หลายมาตรฐาน ที่นิยมใช้กันโดย มาตรฐานที่เก่าแก่ที่สุดได้แก่ มาตรฐานของ NIJ (U.S. National Institute of Justice) เรียกว่ามาตรฐาน U.S. NIJ.0101.03 มาตรฐานนี้กำหนดค่า Back Face Signature เท่ากับ 44 มิลลิเมตร ในปัจจุบันมีการ ปรับปรุงเป็น U.S. NIJ.0101.04 นอกจากนี้ยังมีมาตรฐาน U.S. PPAA1989-05 กำหนดค่า 44 มิลลิเมตร เช่นเดียวกัน แต่จำนวนนัดของกระสุนที่ยิ่งใส่เสื้อเกราะน้อยกว่า ดังนั้นเสื้อเกราะบางชนิดสามารถ ผ่านมาตรฐาน PPAA ได้ แต่ไม่ผ่านมาตรฐาน NIJ จึงถือได้ว่ามาตรฐาน NIJ เป็นมาตรฐานที่ใช้กัน อย่างกว้างขวางที่สุด ทั้งในสหรัฐ ออสเตรเลีย เอเชีย ตะวันออกกลาง และประเทศในยุโรปบาง ประเทศ เช่น ฟินแลนด์ และอังกฤษ

สำหรับประเทศไทยมีร่างมาตรฐานยุทโธปกรณ์ ที่จัดทำโดยคณะกรรมการกำหนด มาตรฐานยุทโธปกรณ์กระทรวงกลาโหม ว่าด้วยเกราะกันกระสุน ซึ่งได้แปล วิเคราะห์ ประยุกต์ และ เรียบเรียง ให้เหมาะสมกับประเทศไทย โดยอิงมาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 ตามกวามจำเป็น และ เหมาะสม

## 2.1.2 ระดับการป้องกันของเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

มาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 นั้นได้กำหนดค่าระดับการป้องกันกระสุนปืนซึ่ง แบ่งออก เป็น 6 ระดับดังนี้

ก. <u>ระดับ 1, Type 1 (ชนิด 1)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนในขนาด .22 LR ที่มีหัว กระสุนหนัก 2.6 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 329 เมตรต่อวินาที และกระสุนขนาด .380ACP ที่มีหัว กระสุนหนัก 6.2 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 322 เมตรต่อวินาที

 ง. <u>ระดับ 2, Type 2A (ชนิด 2A)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนในขนาด 9 มิลลิเมตร แบบ FMJ ที่มีหัวกระสุนหนัก 8 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 341 เมตรต่อวินาที และกระสุนขนาด .40 S&W แบบ FMJ ที่มีหัวกระสุนหนัก 11.7 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 322 เมตรต่อวินาที รวมไปถึง ป้องกันกระสุนในระดับ 1 ด้วย

5

	Test Variables				Performance Requirements						
Armor Type	Test Round	Test Bullet	Bullet Weight	Reference Velocity (± 30 ft/s)	Hits Per Armor Part at 0° Angle of Incidence	BFS Depth Maximum	Hits Per Armor Part at 30° Angle of Incidence	Shots Per Panel	Shots Per Sample	Shots Per Threat	Total Shots Req'd
Ţ	1	.22 caliber LR LRN	2.6 g 40 gr.	329 m/s (1080 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	10
1	2	.380 ACP FMJ RN	6.2 g 95 gr.	322 m/s (1055 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	48
	1	9 mm FMJ RN	8.0 g 124 gr.	341 m/s (1120 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	
IIA	2	.40 S&W FMJ	11.7 g 180 gr.	322 m/s (1055 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	48
	1	9 mm FMJ RN	8.0 g 124 gr.	367 m/s (1205 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	10
11	2	.357 Mag JSP	10.2 g 158 gr.	436 m/s (1430 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	48
	1	9 mm FMJ RN	8.2 g 124 gr.	436 m/s (1430 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	
IIIA	2	.44 Мад SJHP	15.6 g 240 gr.	436 m/s (1430 ft/s)	4	44 mm (1.73 in)	2	6	12	24	48
ш	1 7	7.62 mm NATO FMJ	9.6 g 148 gr.	847 m/s (2780 ft/s)	6	44 mm (1.73 in)	0	6	12	12	12
IV	1	.30 caliber M2 AP	10.8 g 166 gr.	878 m/s (2880 ft/s)	1	44 mm (1.73 in)	0	1	2	2	2
Special	*	*	*	*	*	44 mm (1.73 in)	*	*	*	*	*

#### ตารางที่ 2.1 มาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 กำหนดค่าระดับการป้องกัน [1]

\*These items must be specified by the user.

Panel = Front or back component of typical armor sample. Sample = Full armor garment, including all component panels (F&B). Threat = Test ammunition round by caliber.

Notes: Armor parts covering the torso front and torso back, with or without side coverage, shall each be impacted with the indicated number of fair hits. Armor parts covering the groin and coccyx shall each be impacted with three fair hits at 0° angle of incidence. The deformation due to the first fair hit shall be measured to determine compliance. No fair hit bullet or one impacting at a velocity lower than the minimum required bullet velocity shall penetrate the armor.

Abbreviations: AP—Armor Piercing FMJ—Full Metal Jacket JSP—Jacketed Soft Point LRHV—Long Rifle High Velocity RN—Round Nose SJHP—Semi-Jacketed Hollow Point SWC—Semi-Wadcutter

ค. <u>ระดับ 3, Type 2 (ชนิด 2)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนในขนาด 9 มิลลิเมตร
 แบบ FMJ ที่มีหัวกระสุนหนัก 8 กรัมและมีความเร็วไม่เกิน 367 เมตรต่อวินาที และกระสุนในขนาด
 .357 แม็กนั่ม แบบ Jacketed Soft Point (JSP) ที่มีหัวกระสุนหนัก 10.2 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 436
 เมตรต่อวินาที รวมไปถึงป้องกันกระสุนในระดับ 1 และ 2 ด้วย

ง. <u>ระดับ 4, Type 3A (ชนิด 3A)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนขนาด 9 มิลลิเมตร แบบ FMJ ที่มีหัวกระสุนหนัก 8.2 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 346 เมตรต่อวินาที และกระสุนในขนาด .44 แม็กนั่ม แบบ SJHP ที่มีหัวกระสุนหนัก 25.6 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 436 เมตรต่อวินาที รวม ไปถึงป้องกระสุนในระดับ 1, 2 และ 3 ด้วย

จ. <u>ระดับ 5, Type 3 (ชนิด 3)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนจากปืนเล็กยาวในขนาด 7.62 มิลลิเมตร แบบ FMJ หรือแบบ M80 ของกองทัพอเมริกา ที่มีหัวกระสุนหนัก 9.6 กรัม และมี ความเร็วไม่เกิน 847 เมตรต่อวินาที รวมไปถึงป้องกันกระสุนในระดับ 1, 2, 3 และ 4 ด้วย

 ฉ. <u>ระดับ 6, Type 4 (ชนิด 4)</u> คือเสื้อที่สามารถป้องกันกระสุนแบบเจาะเกราะขนาด .30-06 แบบ M2AP ของกองทัพอเมริกา ที่มีหัวกระสุนหนัก 10.8 กรัม และมีความเร็วไม่เกิน 878 เมตรต่อ วินาที รวมไปถึงป้องกันกระสุนในระดับ 1, 2, 3,<u>4</u> และ 5 ด้วย

## 2.1.3 จุดยิงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

มาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 นั้นได้กำหนดจุดยิ่งเพื่อทดสอบไว้ 6 จุดบนเสื้อเกราะคือ ยิ่ง ที่มุ่ม 0 องศา 4 จุด (#1, #2, #3 และ#6) ที่มุ่ม 30 องศา 2 จุด (#4 และ#5) ดังรูปที่ 2.1



2.1.4 เครื่องมือและอุปกรณ์สำหรับทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

ด้านถ่างคือเครื่องมือและอุปกรณ์ที่ใช้สำหรับทคสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนตาม มาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 และดังแสดงรูปที่ 2.2

ก. เครื่องยิงกระสุนปืน (Test Barrel)

- ข. ฉากจับเวลา 1 (Chronograph1)
- ค. ฉากจับเวลา 2 (Chronograph2)
- ง. กระบะวัสดุหนุน (Backing Material Fixture)
- จ. อุปกรณ์ช่วยระบุตำแหน่งการยิง (Line of Flight)



รูปที่ 2.2 เครื่องมือและอุปกรณ์สำหรับทุคสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

## 2.1.5 การเตรียมกระบะวัสดุหนุน (Backing Material Fixture)

การเตรียมวัสคุหนุนดินน้ำมันยี่ห้อ Roma Plastilina No.1 ใส่กระบะขนาด 610 x 610 x 140 มิลลิเมตร ทดสอบความหนาแน่นโดยใช้ลูกตุ้มเหล็กกล้ารูปทรงกลม มีขนาดเส้นผ่านศูนย์กลาง 63.5±0.05 มิลลิเมตร มีน้ำหนัก 1,043±5 กรัม ทิ้งที่ความสูง 2 เมตร ปล่อยลูกตุ้มเหล็กทิ้งอย่างอิสระ บนวัสดุหนุน ให้ทิ้งห่างจากขอบกระบะอย่างน้อย 76 มิลลิเมตร และห่างจากจุดศูนย์กลางตำแหน่งที่ ทิ้งเดิมไม่น้อยกว่า 156 มิลลิเมตร ทำการทิ้งลูกตุ้มเพื่อทดสอบความแน่นของวัสดุหนุน จำนวน 5 ครั้ง นำรอยยุบทั้งห้าดรั้งนั้นมากำนาณหาค่าเฉลี่ย ซึ่งค่าเฉลี่ยต้องได้ตามเกณฑ์ 19±2 มิลลิเมตร



รูปที่ 2.3 กระบะวัสคุหนุน (Backing Material Fixture)

## 2.1.6 การทดสอบและเกณฑ์การตัดสินตามมาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04

ตั้งเสื้อเกราะที่ถูกรองด้วยวัสดุหนุน (Backing Material Fixture) ห่างจากปลายกระบอก ปืน เป็นระยะห่าง 5 เมตรดังรูปที่ 2.2 ทำการยิงตามข้อกำหนดของมาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04 จากนั้นทำการตรวจสอบกระสุนปืนต้องไม่ทะลุผ่านเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนและรอยยุบตัวของ ดินน้ำมัน (Back Face Signature) ต้องไม่เกิน 44 มิลลิเมตร ถือว่าผ่านการทดสอบตามมาตรฐาน U.S. NIJ.0101.04

#### 2.2 ทฤษฎีฟิสิกส์ [2]

ทฤษฎีทางฟิสิกส์ที่เกี่ยวข้องกับการคำนวณหาค่าแรงถือว่าเป็นสิ่งที่จำเป็นที่ควรรู้ เพื่อนำไปสู่ การออกแบบโครงสร้างของชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนอย่างมี ประสิทธิภาพ

#### 2.2.1 การเคลื่อนที่ในแนวตรง

การเคลื่อนที่ของวัตถุแบ่งเป็นสองส่วนคือ จลนศาสตร์ (Kinematics) ศึกษาการเคลื่อนที่ และ พลศาสตร์ (Dynamics) ศึกษาสาเหตุของการเคลื่อนที่ การเคลื่อนที่ของวัตถุ มีการเคลื่อนที่อยู่ 3 แบบคือ การเลื่อน (Translation) การหมุน (Rotation) และการสั่น (Vibration) การอธิบายการเคลื่อนที่ แบบเลื่อน สามารถพิจารณาวัตถุเป็นอนุภาค (Particle) ไม่พิจารณารูปร่าง ขนาค และ โครงสร้าง การเคลื่อนที่หนึ่งมิติ หรือแนวเส้นตรง จำเป็นต้องกำหนดกรอบอ้างอิง เป็นจุดกำเนิคบน เส้นตรง และกำหนดทิศทางที่เป็น บวก ทิศทางตรงข้ามจะต้องเป็น ลบ เช่น เส้นจำนวน ดังรูปที่ 2.4



จะเห็นได้ว่า บนเส้นจำนวน จาก 0 ไปยัง 1 ขนาดจะเท่ากับ 0 ไปยัง –1 เพียงแต่ทิศสวน ทางกัน หรือ จาก 1 ไปยัง 2 มีระยะเท่ากับ 2 ไปยัง 3 และมีทิศเดียวกัน เพราะฉะนั้นจะได้ว่า การ กำหนดกรอบอ้างอิง สามารถบอกได้ทั้งขนาดและทิศทาง ซึ่งมีความสัมพันธ์กับปริมาณเวกเตอร์

ก. <u>ระยะทาง (Distance)</u>, *S* คือระยะทางทั้งหมด ที่วัตถุเกลื่อนที่ได้เป็นสเกลาร์
 <u>อัตราเร็วเฉลี่ย (Average Speed)</u>, *v* คือการเปลี่ยนแปลงระยะทางทั้งหมดในหนึ่ง
 หน่วยเวลาเป็นสเกลาร์ (m/s)

$$v = \frac{s}{t} \tag{2.1}$$

ค. <u>การกระจัด (Displacement)</u>,  $\Delta x$  คือระยะที่สั้นที่สุดในการเปลี่ยนตำแหน่งจากจุด เริ่มต้น  $x_1$  ไปยังจุดสุดท้าย  $x_2$  เป็นปริมาณเวกเตอร์ มีทิศจากจุดเริ่มต้นไปยังจุดสุดท้าย

$$\Delta x = x_2 - x_1 \tag{2.2}$$

 <u>ความเร็วเฉลี่ย (Average Velocity</u>), v<sub>av</sub> คือการเปลี่ยนแปลงการกระจัดในหนึ่ง หน่วยเวลา เป็นปริมาณเวกเตอร์ในทิศของการเกลื่อนที่



ง แก่การ พ แบงการเพลยน พยอกเบน 3 ช รง A, B และ C ตามลาตบ - ช่วง A จะเห็นว่าไม่มีการเปลี่ยนแปลงการกระจัด  $\vec{v}_{av} = \frac{\Delta s}{\Delta t} = 0$  ดังนั้นความเร็ว เป็นศูนย์

- ช่วง B กราฟเป็นเส้นตรงมีความชั้นเท่ากันทุกจุดและมีค่าเป็นค่าบวกเท่ากับ

\$\vec{v}\_{av} = \frac{\Delta s\_1}{\Delta t\_1} = \frac{\Delta s\_2}{\Delta t\_2} = Constant ดังนั้นใด้ว่าความเร็วของการเคลื่อนที่เท่ากันทุกจุดเป็นค่าคงที่
 \$\vec{v}\_{av} = \frac{\Delta s\_1}{\Delta t\_1} = \frac{\Delta s\_2}{\Delta t\_2} = Constant ดังนั้นใด้ว่าความเร็วของการเคลื่อนที่เท่ากันทุกจุดเป็นค่าคงที่
 \$\vec{v}\_{2v} C nstrukt
 \$\v

#### 2.2.2 ความเร่ง (Acceleration)

ความเร่ง คือการที่วัตถุมีการเปลี่ยนแปลงความเร็วไปจากความเร็วเดิมเป็นปริมาณ เวกเตอร์ พิจารณากราฟความเร็วกับเวลาดังรูป 2.6



โดยที่ *v* คือความเร็วปลาย มีหน่วยเป็น (m/s)

- $v_0$  คือความเร็วต้น มีหน่วยเป็น (m/s)
- $m{x}$  คือตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น (m)
- $x_0$  คือตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น (m)

#### 2.2.4 การตกอิสระตามแนวดิ่ง

วัตถุตกอย่างอิสระในแนวดิ่ง มีกรอบอ้างอิงหนึ่งมิติในแนวดิ่ง โดยมีแกนขึ้นเป็นบวก ขณะที่สนามโน้มถ่วงโลกดึงดูดวัตถุให้เข้าหาโลกด้วยความเร่ง  $\vec{g}=9.8~{
m m/s}^2$  ซึ่งทิศสวนทางกับ กรอบอ้างอิงดังนั้น  $\vec{a}=-\vec{g}$ 

$$v = v_0 - gt \tag{2.6}$$

$$v^2 = v_0^2 - 2g(y - y_0) \tag{2.7}$$

โดยที่ y คือตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น (m) y<sub>0</sub> คือตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น (m)

2.2.5 แรง

แรงคือแนวคิด สำหรับอธิบายผลที่เกิดขึ้นจากการกระทำต่อวัตถุ หรือแรงเป็นอำนาจ อย่างหนึ่ง ที่สามารถเปลี่ยนสภาพของวัตถุได้ แรงเป็นปริมาณเวกเตอร์ มีหน่วยเป็นนิวตัน ดังนั้นจึง สามารถแยกองค์ประกอบให้เข้าสู่พิกัด x, y, z ได้ เช่น ดึงกล่องด้วยแรง F ทำมุมกับแกน x เป็นมุม Ø จากเวกเตอร์สามารถแยกองค์ประกอบของแรงให้อยู่ในแนวแกน x และ y ดังความสัมพันธ์



รูปที่ 2.7 แรงในแนวแกน **x, y** 

$$F_{x} = F \cos \theta \tag{2.8}$$

$$F_{y} = F \sin \theta \tag{2.9}$$

เมื่อมีจำนวนแรงหลายแรงกระทำต่ออนุภาคหนึ่ง ที่จุดเดียวกัน ในสเปซสามมิติ สามารถ แยกองค์ประกอบของแรงแต่ละแรงออกมา แล้วทำการรวมเวกเตอร์ลัพธ์ของแรงในแต่ละแกนได้ เช่น



รูปที่ 2.8 แรงในแต่ละแกน

เวกเตอร์ลัพธ์ ที่กระทำต่ออนุภาคจากแรงภายนอก แรง คือ

$$\vec{R} = \vec{F}_1 + \vec{F}_2 + \vec{F}_3 + \dots + \vec{F}_n = \sum_{i=1}^n \vec{F}_i$$
 (2.10)

## 2.2.6 กฎข้อที่หนึ่งของนิวตัน

วัตถุจะรักษาสภาพหยุดนิ่งหรือสภาพเคลื่อนที่อย่างสม่ำเสมอเป็นเส้นตรง นอกจากจะมี แรงลัพธ์ที่มีค่าไม่เป็นศูนย์มากระทำ

## 2.2.7 กฎข้อที่สองของนิวตัน

เมื่อมีแรงลัพธ์ไม่เป็นศูนย์มากระทำต่อวัตถุ จะทำให้เกิดความเร่งในทิศเดียวกับแรงลัพธ์ ที่มากระทำ และขนาดของความเร่งนี้ จะแปรผันตรงกับขนาดของแรงลัพธ์ และแปรผกผันกับมวล ของวัตถุ

มวลคือ สภาพต่อต้านการเคลื่อนที่ หรือสภาพต้านทานแรงเฉื่อย  $a \propto rac{1}{m}$ สำหรับวัตถุหนึ่ง อัตราการเปลี่ยนแปลงความเร็ว ขึ้นกับแรงภายนอกที่กระทำต่อวัตถุ

 $a \propto F$ 

ฉะนั้นกฎข้อที่สองของนิวตัน จึงนิยามแรงภายนอกมากระทำต่อวัตถุเท่ากับ มวลคูณ ความเร่งของวัตถุ มีหน่วยเป็น นิวตัน (N), (1 N = 1 kg.m/s<sup>2</sup>)

$$\vec{F} = m\vec{a} \tag{2.11}$$

#### 2.2.8 กฎข้อที่สามของนิวตัน

ทุกแรงกิริยา ย่อมมีแรงปฏิกิริยาขนาดเท่ากันกระทำในทิศตรงข้ามเสมอ หรือแรงกระทำ ซึ่งกันและกันของวัตถุสองก้อนย่อมมีขนาดเท่ากัน แต่มีทิศทางตรงข้ามกัน

#### 2.2.9 ความเสียดทาน

เมื่อพื้นผิวหนึ่งสัมผัสกับอีกพื้นผิวหนึ่ง จะเกิดความเสียดทาน (Friction) ระหว่างพื้นผิว แรงที่เกิดจากความเสียดทานเรียกว่า แรงเสียดทาน (Force of Friction)



ความเสียดทานในขณะที่วัตถุไม่เกลื่อนที่ เรียกว่า ความเสียดทานสถิต (Static Friction) ความเสียดทานขณะวัตถุเกลื่อนที่เรียกว่า ความเสียดทานจลน์ (Kinetic Friction) ผลของการทดลอง แสดงกฎของความเสียดทานดังนี้

ก. แรงเสียดทานแปรโดยตรงกับแรงกคระหว่างพื้นผิว

- ข. แรงเสียคทานไม่ขึ้นกับพื้นที่ผิวสัมผัส
- ค. แรงเสียดทานไม่ขึ้นกับอัตราเร็วของผิวสัมผัส ที่อัตราเร็วสูงแรงเสียดทานอาจมีค่า

ิถดถง

ง. แรงเสียดทาน มีค่าขึ้นกับขนาดของแรงปฏิกิริยาตั้งฉากกับพื้น

$$f = \mu N \tag{2.12}$$

โดยที่ f คือแรงเสียดทาน มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) μ คือสัมประสิทธิ์ความเสียดทาน 2.2.10 งาน

งานในความหมายทางฟิสิกส์ เกี่ยวข้องกับงานเชิงกล เช่นออกแรงกระทำต่อวัตถุ ส่งผล ให้วัตถุย้ายตำแหน่ง เรียกว่า ทำงาน พลังงานเป็นความสามารถที่จะทำงาน วัตถุที่มีพลังงานสามารถ ทำงานได้ พลังงานเป็นปริมาณอนุรักษ์ พลังงานอยู่ได้หลายรูป เช่น พลังงานกล พลังงานไฟฟ้า พลังงานความร้อน พลังงานเคมี พลังงานนิวเคลียร์ อื่นๆ พลังงานสามารถเปลี่ยนรูปได้ ไม่สามารถ สร้างใหม่หรือทำลายให้หายไปได้

งานหมายถึงผลของการออกแรงกระทำ กำหนดให้มีค่าเท่ากับ แรง คูณกับการกระจัด ตามแนวแรง งานเป็นปริมาณสเกลาร์ เขียนเป็นแบบเวกเตอร์ได้ เป็นผลคูณสเกลาร์

$$W = \vec{F} \cdot \vec{S} \tag{2.13}$$

โดยที่ W คืองาน มีหน่วยเป็น จูล (Joule)

#### 2.2.11 งานและพลังงานจลน์

ออกแรง F กระทำกับมวล m จากกฎข้อที่สอง F = ma เกิดความเร่งทำให้เกิด ความเร็วเพิ่มขึ้นจาก  $v_{\rm A}$  เป็น  $v_{\rm B}$  มวล m เกลื่อนที่ได้ระยะกระจัด s งานทั้งหมดเมื่อวัตถุเคลื่อนที่จาก จุด A ไปสู่จุด B คือ

$$W = \frac{1}{2}mv_B^2 - \frac{1}{2}mv_A^2$$
(2.14)

$$k_1 = \frac{1}{2}mv_A^2$$
 (2.15)

$$k_2 = \frac{1}{2}mv_B^2$$
(2.16)

โดยที่  $k_1$  คือพลังงานจลน์ตำแหน่งเริ่มต้น $k_2$  คือพลังงานจลน์ตำแหน่งสุดท้าย

#### 2.2.12 การดลและโมเมนตัม

พิจารณาอนุภาคมวล m กำลังเคลื่อนที่เป็นแนวเส้นตรง มีแรง F คงที่ กระทำกับอนุภาค ในแนวการเคลื่อนที่ ดังนั้นความเร็ว ณ เวลาใดๆ

$$v = v_0 + at \tag{2.17}$$

คูณสมการทั้งสองข้างด้วยm และแทน ma ด้วยF ผลก็กือ

$$Ft = mv - mv_0 \tag{2.18}$$

โดยที่ *Ft* คือมีชื่อเรียกว่า การคล มีหน่วยเป็น 1นิวตัน.วินาที (1 N.S)

ผลต่างของมวลคูณกับความเร็ว เรียกปริมาณนี้ว่า โมเมนตัม ให้ใช้สัญลักษณ์ *P* แทน โมเมนตัมเชิงเส้นมีหน่วยเป็น 1 กิโลกรัมเมตรต่อวินาที (1 kg.m/s)

$$P = mv \tag{2.19}$$

การคลคือการเปลี่ยนแปลงโมเมนตัม ให้  $v_1$  เป็นความเร็วอนุภาคที่  $t=t_1$  และ  $v_2$  คือ ความเร็วที่  $t=t_2$  คังนี้

$$F(t_2 - t_1) = mv_2 - mv_1 \tag{2.20}$$

#### 2.2.13 ความดัน [3]

ความคันหมายถึง แรงกคคันของอากาศที่กระทำต่อพื้นที่ 1 ตารางหน่วย และเกรื่องมือที่ ใช้วัคความคันบรรยากาศ คือ มาโนมิเตอร์ หรือเกจวัคความคัน โคย

$$P = \frac{F}{A}$$
(2.21)

โดยที่ F คือแรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg.m/s<sup>2</sup>) A คือพื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเซนติเมตร (cm<sup>2</sup>) P คือกวามดัน มีหน่วยเป็นปาสกาล (Pa)

## 2.3 ฮอลล์เอฟเฟกต์ (Hall Effect) [4, 5, 6, 7]

ฮอลล์เอฟเฟกต์ เป็นอุปกรณ์ทรานสดิวเซอร์อีกชนิดหนึ่ง ซึ่งจัดอยู่ในกลุ่มของ Proximity Sensor ชนิด Passive Transducer ที่มีขนาดเล็กและสามารถนำไปประยุกต์ใช้งานได้อย่างหลากหลาย เช่น ใช้สำหรับวัดตำแหน่ง ระยะทาง ความเร็วในการเกลื่อนที่ ความเร็วรอบ (rpm) หรือการวัดการ กระจัดเชิงมุมของเพลา เป็นต้น

#### 2.3.1 โครงสร้างและพื้นฐานการทำงาน

แรงดันไฟฟ้าทางด้านเอาต์พุตที่ได้จากฮอลล์เอฟเฟกต์ จะเกิดขึ้นก็ต่อเมื่อมีการเบี่ยงเบน ของกระแสไฟฟ้าคงที่ ที่ไหลผ่านอุปกรณ์สารกึ่งตัวนำที่เรียกว่า "ฮอลล์เอฟเฟกต์" ดังแสดงทิศ ทางการไหลของกระแสไฟฟ้าในรูปที่ 2.10 (ก) ทั้งนี้การเบี่ยงเบนของกระแสไฟฟ้านั้นจะเกิดขึ้นอยู่กับ สนามแม่เหล็กที่ติดตั้งอยู่ทั้งสองด้านของ Hall Generator ดังรูปที่ 2.10 (ข) เป็นตัวนำพากระแสไฟฟ้า (Current Carrying Conductor) ที่ไหลผ่าน Hall Generator ผลที่เกิดขึ้นจากสนามแม่เหล็กที่ตั้งฉากกับ ทิศทางการไหลของกระแสไฟฟ้าจะมีขนาดเป็นสัดส่วนของผลดูณระหว่างความหนาแน่นของ สนามแม่เหล็กกับกระแสไฟฟ้า ทั้งนี้การกำหนดแบบแผนของตัวนำไฟฟ้า สนามไฟฟ้า และการไหล ของกระแสไฟฟ้าแสดงในรูปที่ 2.11 ส่วนรูปที่ 2.12 แสดงลักษณะของ Hall Generator ที่ใช้งานทั่วไป ในอุตสาหกรรม



รูปที่ 2.10 ลักษณะ โครงสร้างทางกายภาพของฮอลล์เอฟเฟกต์

(ก) ทิศทางการใหลของกระแสไฟฟ้าผ่าน Hall Generator

(บ) การเกิดแรงคันไฟฟ้าจากฮอลล์เอฟเฟกต์

เมื่อประจุของอิเล็คตรอน (e) ซึ่งเป็นกระแสไฟฟ้าสุทธิที่เคลื่อนที่ในสนามแม่เหล็ก (B) ด้วยความเร็ว (v) ได้แรงลอเรนทซ์ (Lorentz force; F) สามารถเขียนความสัมพันธ์ดังสมการ 2.22

$$F = e(vB) \tag{2.22}$$

โดยที่ F คือแรงลอเรนทซ์

- e คือ ประจุของอิเล็กตรอน
- v คือ ความเร็ว
- *B* คือสนามแม่เหล็ก



รูปที่ 2.11 การเบี่ยงเบนของกระแสไฟฟ้าที่ใหลผ่าน Hall Generator



รูปที่ 2.12 ลักษณะรูปร่างของ Hall Generator โดยทั่วไป

ลักษณะพื้นฐานการทำงาน คือ กระแสไฟฟ้าใหลผ่าน Hall Generator จะถูกบังคับด้วย โครงสร้างของสารกึ่งตัวนำที่ใช้เป็นตัว Hall Generator และอิเล็คตรอนที่ถูกทำให้เกิดการหักเหจากค่า ความเข้มของฟลักซ์แม่เหล็ก อย่างไรก็ตามการสร้างประจุที่เพิ่มมากขึ้นของ Hall Generator ก็จะเป็น การสร้างสนามไฟฟ้าให้เพิ่มมากขึ้นตามไปด้วยที่เรียกว่า "Hall Field" (*E<sub>H</sub>*) และการไหลของ กระแสไฟฟ้าจะเป็นไปในทิศทางเดิมอย่างต่อเนื่อง ถ้าไม่มีผลกระทบที่เกิดขึ้นจากการเปลี่ยนแปลง ของสนามแม่เหล็ก โดยกำหนดให้สนามไฟฟ้าเท่ากับ

$$E_{\rm H} = vB \tag{2.23}$$

ถ้า ρ และ e หมายถึง ความหนาแน่นและประจุของตัวนำตามลำดับ ดังนั้นความ หนาแน่นของกระแสไฟฟ้า (i) จะได้

$$i = \rho v \tag{2.24}$$

เมื่อ Hall Field ( $E_H$ ) ถูกแสดง โดยความเร็วของอิเล็กตรอนเดียว ดังนั้นจะได้

$$E_H = \frac{1}{\rho} iB \tag{2.25}$$

ค่าตัวประกอบ  $rac{1}{
ho}$  ซึ่งอยู่ในรูปของ Hall Coefficient ( $R_H$ ) จะเป็นส่วนกลับของความ หนาแน่นของพานะตัวนำตามชนิดสารกึ่งตัวนำที่ใช้ทำเป็น Hall Generator ด้วยเหตุนี้ Hall Effect จึง ได้ถูกสร้างมาจากสารกึ่งตัวนำมากกว่าสร้างจากโลหะ

จากรูปที่ 2.10 (ก) จะเห็นว่า  $V_H = wE_H$  และ I = iwd คังนั้นระคับแรงคันไฟฟ้าของ Hall (Hall Voltage) จึงหาได้จาก

$$V_H = \frac{R_H}{d} IB \tag{2.26}$$

โดยที่ w คือความกว้างของตัว Hall Generator d คือความหนาของตัว Hall Generator

ความสมดุลระหว่างแรงลอเรนทซ์กับ Hall Field จะเกิดขึ้นได้เฉพาะกับตัวนำที่มี กระแสไฟฟ้าไหลผ่านด้วยความเร็วคงที่ ทั้งนี้กระแสไฟฟ้าใน Hall Element จะถูกกำหนดโดยความ ร้อนที่แผ่กระจายและความสามารถในการทนต่ออุณหภูมิที่เพิ่มสูงขึ้นที่กำลังงานสูงสุดของเอาต์พุต ส่วนใหญ่แล้ว Hall Element จะทำมาจากวัสดุชนิด อินเดียม แอนติโมไนด์ (Indium Antimonide) และ อินเดียม อาร์ซีไนด์ (Indium Arsenide) ปัญหาที่เกี่ยวข้องกับปรากฎการณ์ของ Hall Effect คือกระแส รบกวนที่เกิดจากเครื่องจ่ายแรงดันไฟฟ้าทางด้านอินพุต หรือสนามแม่เหล็กที่เกิดขึ้นจากสภาวะรอบ ข้าง ซึ่งจะมีผลทำให้ก่าที่ได้จากการตรวจวัดมีความคลาดเกลื่อนได้

ตัวอย่างของทรานส์ดิวเซอร์ที่ใช้ปรากฎการณ์ Hall Effect สำหรับสร้างสัญญาณทางด้าน เอาต์พุตที่เป็นสัดส่วน โดยตรงกับการกระจัดของเพลาหมุนขนาดเล็ก ดังรูปที่ 2.13 ซึ่ง Hall Probe จะถูกแขวนไว้อย่างแน่หนาระหว่างขั้วแม่เหล็กถาวรที่ยึดติดกับเพลา ขณะที่โพรบยังคงอยู่นิ่งแต่มีการ หมุนของเพลา (ที่มีแม่เหล็กติดอยู่) กระแสที่มีการควบคุมอย่างคงที่ จะถูกจ่ายให้กับหน้าสัมผัสทาง ไฟฟ้าที่ปลายโพรบ และแรงดันไฟฟ้าที่เกิดขึ้น (V<sub>H</sub>) ในแนวขวางโพรบจะเป็นสัดส่วนโดยตรงกับ สัญญาณรูปไซน์ (Sine Wave) ของการกระจัดเชิงมุมที่ได้จากการหมุนของเพลา ดังนั้นสัดส่วนเชิงเส้น ระหว่างการหมุนและแรงดันไฟฟ้าทางด้านเอาท์พุตจะสามารถใช้ได้ถึง ±6° ของการหมุน



รูปที่ 2.13 การติดตั้ง Hall Generator เพื่อวัดการกระจัดของเพลาหมุน

#### 2.3.2 คำนวณหาความเข้มของสนามแม่เหล็กสำหรับฮอลล์เอฟเฟกต์เซ็นเซอร์

ฮอลล์เอฟเฟกต์ ใช้ในการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กซึ่งอาศัยปรากฏการณ์ ฮอลล์ทำให้เกิดความต่างศักย์ค่าหนึ่งที่เปลี่ยนแปลงตามความเข้มของสนามแม่เหล็ก ถ้านำขั้วเหนือเข้า ใกล้ก่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้นทางด้านลบ (-) แต่ถ้านำขั้วใต้เข้าใกล้ก่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้น ทางด้านบวก (+) ความต่างศักย์ที่เปลี่ยนไปมีความสัมพันธ์กับความเข้มของสนามแม่เหล็กหรือความ หนาแน่นฟลั๊กซ์แม่เหล็กดังนี้

$$B = \frac{V_{out(B)} - V_{out(o)}}{S}$$
(2.27)

โดยที่ V<sub>out(o)</sub> เป็นความต่างศักย์ขณะ ไม่มีสนามแม่เหล็ก V<sub>out(B)</sub> เป็นความต่างศักย์ขณะมีสนามแม่เหล็ก S เป็นสัมประสิทธิ์ความไว มีหน่วยเป็นโวลต์ต่อเกาซ์ (V/G) B เป็นความเข้มของสนามแม่เหล็ก มีหน่วยเป็นเกาซ์ (G) ค่าความต่างศักย์ที่เกิดขึ้นจะเพิ่มขึ้นหรือลดลงขึ้นอยู่กับระยะห่างระหว่างสนามแม่เหล็ก ที่เข้าใกล้บริเวณตัวนำกระแสไฟฟ้าภายในฮอลล์เอฟเฟกต์ ถ้าอยู่ใกล้ค่าความต่างศักย์ที่ได้จะสูง แต่ถ้า อยู่ใกลค่าความต่างศักย์จะต่ำลงจนเหลือเท่ากับครึ่งหนึ่งของความต่างศักย์ที่จ่ายให้ การใช้ฮอลล์เอฟ เฟกต์ สำหรับการตรวจสอบตำแหน่งหรือการเคลื่อนที่ วิธีพื้นฐานที่ง่ายที่สุด คือ การวัดความเข้มของ สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode ดังรูปที่ 2.14 (ก) ส่วนวิธีแบบ Bipolar Slide-by และ Push-Push Approach ดังรูปที่ 2.14 (บ) และ (ก)



รูปที่ 2.14 การวัดความเข้มของสนามแม่เหล็ก

ประโยชน์หลักๆ ของทรานส์ดิวเซอร์ชนิดนี้ คือ เป็นอุปกรณ์ที่ทำงานโดยไม่สัมผัสกับ ชิ้นงานที่ด้องการเซนเซอร์ โดยตรง ไม่มีการเสียดสีจึงไม่เกิดการสึกหรอจากการใช้งาน มี กวามสามารถในการเซนเซอร์สูง และมีขนาดเล็ก จึงเป็นที่นิยมใช้อย่างกว้างขวางในปัจจุบัน

## 2.4 คำนิยามที่ใช้ในการวัดทางอุตสาหกรรม [7]

คำนิยามที่ใช้ในการวัดทางอุตสาหกรรมหมายถึงคำศัพท์ที่ใช้อธิบายค่าที่มีผลต่อการวัคด้วย วิธีการต่างๆ ที่เกิดขึ้นเนื่องจากโครงสร้างของเครื่องมือวัดได้แก่

#### 2.4.1 ย่านการวัด (Range)

ย่านวัคหรือพิสัยการวัค หมายถึงขี้คความสามารถ หรือขี้คจกกัคที่เครื่องมือวัคสามารถ ตรวจวัคหรือบันทึกค่าได้ โคยแบ่งออกเป็น 2 ระคับคือ

ก. <u>ก่าต่ำสุดของย่านการวัด (Lower Range Value, LRV)</u>

คือค่าตำสุดที่เครื่องมือวัดตัวนั้นๆ จะสามารถปรับถงมาอ่านหรือบันทึกค่าได้ ยกตัวอย่างเช่น ในเครื่องมือวัดทางไฟฟ้าทั่วๆ ไปจะมีค่าต่ำสุดของย่านวัดเป็นสูนย์ แต่เครื่องมือวัดทาง อุตสาหกรรมเช่น เครื่องมือวัดความดันอาจมีค่าต่ำสุดของย่านวัดเริ่มต้นที่ค่าใดๆ ซึ่งขึ้นอยู่กับขนาด ของความดันที่ใช้ในระบบ ถ้าความดันที่ต้องการตรวจวัดในระบบนั้นมีค่าสูงมากๆ ค่าต่ำสุดของย่าน วัดก็อาจจะเริ่มต้นที่ค่าใดๆ ก็ได้ที่ไม่ใช่สูนย์

ข. <u>ค่าสูงสุดของย่านการวัด (Upper Range Value, URV)</u>

คือค่าสูงสุดที่เครื่องมือวัดนั้นๆ สามารถปรับขึ้นไปอ่านหรือบันทึกค่าได้ ซึ่งใน เครื่องมือวัดตัวหนึ่งๆ อาจมีค่าสูงสุด (URV) อยู่หลายระบบหน่วย (Multi – Range) ของการวัดก็ได้

#### 2.4.2 สแปน (Span)

กำว่า "สแปน" หมายถึงผลต่างระหว่างก่าสูงสุดของย่านวัด (URV) กับย่านต่ำสุดของ ย่านวัด (LRV) ซึ่งในกรณีที่มีการเปลี่ยนแปลงสแปนของเครื่องมือวัด ย่านวัดจะต้องเปลี่ยนแปลงตาม ไปด้วย แต่ในกรณีที่ย่านวัดเปลี่ยนแปลงไม่จำเป็นที่สแปนต้องเปลี่ยนตาม ถ้าก่าต่ำสุดและก่าสูงสุด ของย่านวัดมีการเปลี่ยนแปลง ในระดับที่เท่ากันหรือสมมาตรกันทั้งเพิ่มขึ้นและลดลง แต่ นอกเหนือจากกรณีดังกล่าวแล้วจะทำให้สแปนเปลี่ยนแปลงตามย่านวัดด้วย

$$Span = URV - LRV \tag{2.28}$$

#### 2.4.3 ความแม่นยำ (Accuracy)

ในการตรวจวัดปริมาณใดๆ สิ่งต่างๆ ที่มีอิทธิพลต่อการวัดเป็นอย่างมากคือ ความคลาด เคลื่อนทางสถิติ (Static Error) ความคลาดเคลื่อนทางพลวัต (Dynamic Error) การเลื่อน (Drift) ความสามารถในการถ่ายทอด (Reproducibility) และความไม่เป็นเชิงเส้น (Non-Linearity) ความ แม่นยำของการวัดและความถูกต้องในการอ่านค่านั้น จะมีความเกี่ยวข้องกันโดยตรง ความถูกต้อง แม่นยำในที่นี้หมายถึงก่าที่อ่านได้จะต้องมีความใกล้เคียงกันกับก่ามาตรฐานที่ยอมรับได้หรือก่าจริง แต่ในความเป็นจริงแล้วความถูกต้องแม่นยำอย่างสมบูรณ์นั้นไม่ความงำเป็นในการวัดปริมาณทาง
ฟิสิกส์ เพราะในทุกๆ การทคลองความถูกค้องแม่นยำของการวัดจะมีมากหรือน้อยขึ้นอยู่กับข้อจำกัด อันเนื่องมาจากความคลาคเคลื่อนภายในของตัวเอง (Intrinsic Error) ข้อจำกัดที่เกิดจากการเปลียน แปลงที่เกิดขึ้นอยู่เสมอขณะทำการวัด ความไม่เสถียรทางไฟฟ้า (Electrical Zero) และข้อจำกัดจาก สิ่งแวดล้อม ซึ่งข้อจำกัดต่างๆ ที่กล่าวมานี้ล้วนแล้วแต่มีผลกระทบโดยตรงต่อก่าความคลาดเคลื่อนที่ เกิดขึ้นอันเนื่องมาจากการวัด

นอกจากนี้ความแม่นยำจะขึ้นอยู่กับการสอบเทียบ (Calibration) ภายใต้สภาวะการ ทำงานที่ถูกต้องเหมาะสม โดยอาจจะกำหนดค่าความแม่นยำได้จากการที่ค่าที่วัดได้อยู่ในช่วงบวก หรือลบของค่าตัวเลขหรือเปอร์เซ็นต์ที่ต้องการ ซึ่งอุปกรณ์และเครื่องมือต่างๆ จะถูกแบ่งประเภทตาม ความถูกต้องแม่นยำของอุปกรณ์นั้นๆ

ความแม่นยำของระบบที่สมบูรณ์นั้นมีความสัมพันธ์กับความถูกต้องแม่นยำเฉพาะตัว ของอุปกรณ์เซนเซอร์ขั้นปฐมภูมิ (Primary Sensing Element) อุปกรณ์เซนเซอร์ขั้นทุติยภูมิ (Secondary Sensing Element) และอุปกรณ์ที่ใช้งานอุปกรณ์แต่ละชนิดจะมีความถูกต้องแม่นยำใน ขอบเขตของตนเองถ้า  $\pm a_1$ ,  $\pm a_2$  และ  $\pm a_3$  เป็นหน่วยความแม่นยำของอุกรณ์แต่ละชนิดในระบบ และ A เป็นค่าความแม่นยำโดยรวมแล้ว ค่าขอบเขตของความแม่นยำต่ำสุดสามารถเขียนได้ว่า  $A = \pm (a_1 + a_2 + a_3)$  และ ราก ที่ สองของความแม่นยำต่ำสุดสามารถเขียนได้ว่า  $A = \sqrt{(a_1^2 + a_2^2 + a_3^2)}$  แต่ในทางปฏิบัติ รากที่สองของความแม่นยำมักจะถูกกำหนดขึ้นมาเนื่อง เป็นไปไม่ได้ที่อุปกรณ์ทุกตัวในระบบ จะมีความคลาดเคลื่อนทางสถิตมากที่สุด ณ ต่ำและช่วงเวลา เดียวกัน

โดยทั่วๆ ไปแล้ว ก่ากวามแม่นยำจะอยู่ในรูปของก่ากวามกลาดเกลื่อน (Error) ในหน่วย ของการวัดที่กิดเป็นเปอร์เซ็นต์ ดังสมการที่ 2.29

$$A = 1 - \left| \frac{Y_n - X_n}{Y_n} \right| \times 100$$
 (2.29)

โดยที่ A คือเปอร์เซ็นต์ความแม่นยำ Y<sub>n</sub> คือค่าที่แท้จริงของสิ่งที่วัด X<sub>n</sub> คือค่าที่อ่านได้จากเครื่องวัด

#### 2.4.4 ความเที่ยงตรง (Precision)

คุณสมบัติอีกประการหนึ่งซึ่งมักจะกล่าวถึงของการวัคคือความเที่ยงตรงของเครื่องมือ วัด ในขณะที่ความเที่ยงตรงนั้นสามารถแบ่งการพิจารณาออกได้เป็นสองความหมายความหมายแรก คือความใกล้เคียงกันของค่าที่ได้จากการวัดปริมาณเดียวกัน โดยค่าที่ได้จะต้องอยู่ในช่วงก่าเฉลี่ยของ การวัดทั้งหมด ซึ่งหมายความว่าเครื่องมือวัดมีความกงเส้นกงวา หรือมีความสามารถซ้ำก่าเดิม (Repeatability) นั่นเอง เครื่องมือวัดที่มีความเที่ยงตรงสูงผลลัพธ์ที่ได้จากการวัดจะมีการกระจายน้อย กว่าเครื่องมือที่มีความเที่ยงตรงต่ำ ดังรูปที่ 2.15



รูปที่ 2.15 การเปรียบเทียบลักษณะความแตกต่างระหว่างความแม่นยำและความ เที่ยงตรงของจุดแต่ละจุดบนแผ่นเป้าหมาย

- (ก) ความเที่ยงตรงสูงแต่ความแม่นยำต่ำ
- (ข) ความแม่นยำมีการกระจายที่ดีแต่มีความเที่ยงตรงต่ำ
- (ก) ความแม่นยำต่ำอักทั้งยังมีความเที่ยงตรงที่ต่ำด้วยเช่นกัน
- (ง) ความแม่นยำสูงและมีความเที่ยงตรงสูงด้วยเช่นกัน

จากรูปที่ 2.15 แสดงให้เห็นว่าเครื่องมือที่ใช้สำหรับตรวจวัดนั้นมีความน่าเชื่อถือเพียงใด ส่วนในความหมายที่สองของคำว่า "เที่ยงตรง" คือความละเอียดของการวัดซึ่งอาจจะหมายความถึง เครื่องมือวัดมีสเกล (Scale) ที่ละเอียดมากๆทำให้สามารถอ่านค่าที่ได้จากการวัดได้อย่างละเอียด โดย จะสามารถเห็นได้อย่างชัดเจนจากสเกลของเครื่องมือวัดที่เป็นแบบอะนาลอก ส่วนเครื่องมือวัดที่เป็น แบบดิจิตอลก็คือมีจุดทศนิยมหลายๆ ตำแหน่งเป็นต้น

$$P = 1 - \left| \frac{X_n - \overline{X}_n}{\overline{X}_n} \right|$$

(2.30)

โดยที่ P คือกวามเที่ยงตรง $X_n$  คือก่าที่อ่านได้จากเกรื่องวัด $ar{X}_n$  คือก่าเฉลี่ยของการวัด

#### 2.4.5 ความคลาดเคลื่อน (Errors)

ความคลาดเคลื่อนหมายถึง ค่าความแตกต่างระหว่างปริมาณที่แท้จริงของค่าตัวแปรที่ ต้องการวัดกับค่าที่อ่านได้จากเครื่องมืดวัด ซึ่งอาจจะอยู่ในลักษณะของปริมาณตัวเลข หรือเปอร์เซ็นต์ ค่าเอาที่ก่าเอาต์พุตที่ได้จากอุปกรณ์ทรานสดิวเซอร์ทุกชนิดนั้นทั้งในทางอุดมคติหรือในทางทฤษฎี จากก่าเอาต์พุตที่ได้จากการวัดจะมีความสัมพันธ์กัน สำหรับการออกแบบทรานสดิวเซอร์ทางอุดมคติ ทรานสดิวเซอร์จะถูกสร้างจากวัสดุที่มีความเหมาะสมและให้ก่าเอาต์พุตจากการวัดที่ถูกต้องอย่าง ต่อเนื่องหรือเป็นเชิงเส้นตรงกับก่าเอาต์พุตในทางทฤษฎีกวามสัมพันของเอาต์พุตกับก่าของการวัดจาก การใช้งานทรานสดิวเซอร์จะอยู่ในรูปของสมการทางคณิตศาสตร์ กราฟ หรือตาราง โดยที่เอาต์พุต ในทางอุดมคติจะไม่มีการกำนึงถึงสภาพแวดล้อมและสภาวะการทำงานของเครื่องมือนั้นๆ

## 2.4.6 ความสามารถซ้ำค่าเดิม (Repeatability)

ความสามารถซ้ำค่าเดิมหมายถึงการวัดปริมาณของตัวแปรชนิดเดียวกันหลายๆ ครั้งจาก อุปกรณ์หรือเครื่องมือวัดตัวเดียวกัน โดยค่าที่อ่านได้จากการวัดในแต่ละครั้งนั้นเท่ากันหรือมีความ ใกล้เกียงกัน

#### 2.4.7 ความเป็นเชิงเส้น (Linearity)

ความเป็นเชิงเส้นหมายถึงค่าที่อ่านได้จากเครื่องมือวัดมีความใกล้เคียงกับเส้นตรงมาก ที่สุดในขณะที่มีการเปลี่ยนแปลงของสัญญาณในการวัดตลอดทั้งย่านการวัด ทรานสดิวเซอร์ส่วนใหญ่ จะถูกออกแบบมาเพื่อให้ก่าเอาต์พุตที่วัดได้มีความเป็นเชิงเส้นที่มีความสัมพันธ์กันและเป็นสิ่งที่ต้อง กำนึงถึงเสมอเป็นอันดับแรก เพราะจะทำให้จำนวนของการเก็บข้อมูลลดลง แต่มีความถูกต้องมากขึ้น ความเป็นเชิงเส้นนั้นพิจารณาจากความสามารถในการสร้างคุณสมบัติของอินพุต โดยสามารถเขียนให้ อยู่ในรูปของสมการที่ 2.31

# y = mx + C

(2.31)

โดยที่ y คือค่าเอาต์พุต 11.405

- *x* คือค่าอินพุต
- *m* คือความชั้น
- C คือค่าตัดแกนในกรณีที่จุดเริ่มต้นไม่เป็นศูนย์

#### 2.4.8 อีสเตอร์รีซีส (Hysteresis)

อีสเตอร์รีซีสหมายถึงผลต่างสูงสุดของค่าแท้จริงที่อ่านได้จากเครื่องมือวัดในช่วง ระหว่างขาขึ้น (จุดเริ่มต้นถึงจุดสูงสุด) กับขาลง (จุดสูงสุดสู่จุดเริ่มต้น) ที่จุดๆ เดียวกัน โดยพิจารณา เฉพาะในส่วนของบริเวณที่กว้างที่สุดของวงรอบ (Loop) การใช้เครื่องมือวัดในการวัดค่าพารามิเตอร์ ้ต่างๆ นั้นสิ่งที่มักจะพบอยู่บ่อยๆ คือ การเพิ่มค่าขึ้นและลคค่าลงของสัญญาณทางเอาต์พุตที่ได้จากการ ้วัดจะมีความแตกต่างกันอยู่เสมอ สาเหตุสำคัญอาจเกิดขึ้นจากการเสียดทานภายในหรือภายนอกอัน เนื่องจาการตอบสนองของอุปกรณ์เซนเซอร์ขณะทำการวัด ค่าสูงสุดของความแตกต่างในทุกส่วนของ เอาต์พูตที่อ่านได้จะปรากฏทุกๆ หนึ่งรอบของการสอบเทียบซึ่งเป็นฮีสเตอรรซีสของอุปกรณ์ จาก กราฟรูปที่ 2.15 เครื่องมือจะค่อยๆ แสคงผลการวัคตามปริมาณจริงที่เปลี่ยนแปลงไป โดยในช่วง ้จังหวะหนึ่งค่าที่อ่านได้จากเครื่องมือวัดจะถ้าหลังค่าจริงมากที่สุดในช่วงขาขึ้นและช่วงขาลง ค่านี้จะ พบมากในอุปกรณ์ที่มีการเปลี่ยนแปลงเชิงกล โดยมีความสัมพันธ์เกี่ยวข้องกับองค์ประกอบต่างๆ เช่น การป้อนอินพุตย้อนกลับ เวลาที่ใช้ในรอบก่อนหน้า น้ำหนักของเฟือง ค่าความฝืด การเคลื่อนที่ การ เชื่อมต่อของเข็มวัดและความยืดหยุ่นของวัสดุ ซึ่งจะมีความคล้ายคลึงกับฮิสเตอรีซีสของแม่เหล็ก ้ความคลาดเคบื่อนชนิดนี้สามารถสามารถแก้ไขได้ที่ตัวเซนเซอร์เช่นเดียวกับในการวัดแบบอะนาลอก และอุปกรณ์บันทึกค่า ความคลาดเคลื่อนจะลดลงเมื่อมีการออกแบบและมีการเลือกส่วนประกอบของ เครื่องมือที่เหมาะสมมีความยืดหยุ่นที่ดีและมีการสะสมของความร้อนที่เหมาะสมกับวัสดุ ฮิสเตอร์รี ซีสจะอยู่ในรูปเปอร์เซนต์ของก่าเต็มสเกลและมักจะเกิดขึ้นที่ระดับ 50% F.S. ของการวัดสัญญาณด้าน เอาต์พุต



รูปที่ 2.16 กราฟความสัมพันธ์ระหว่างปริมาณที่วัดกับค่าที่อ่านได้

#### 2.4.9 การสอบเทียบ (Calibration)

การสอบเทียบเป็นหัวใจสำคัญอย่างหนึ่งของเครื่องมือวัดและการควบคุมกระบวนการ ทางอุตสาหกรรม การสอบเทียบคือการปรับเทียบระหว่างค่าที่ต้องการของอินพุตและเอาต์พุตของ เครื่องมือซึ่งจะมีความสัมพันธ์กับมาตรฐานของตัวอ้างอิง (Reference Standard) เพื่อรับรองอุปกรณ์ หรือเครื่องมือวัคว่าทำงานด้วยความถูกต้องแม่นยำและอยู่ในขอบเขตที่ต้องการภายใต้สภาพแวคล้อม ที่กำหนด เครื่องมือสอบเทียบทำให้โรงงานและกระบวนการผลิตของผลิตภัณฑ์ต่างๆ มีคุณภาพตาม ความต้องการตลอดจนสามารถแสดงจดบกพร่องและความคลาดเกลื่อนต่างๆ ให้เห็นได้

การสอบเทียบจะต้องกระทำเป็นระยะๆ เพื่อทคสอบความถูกต้องในการทำงานของ เครื่องมือหรือระบบและกำหนดการใช้งานที่เป็นมาตรฐาน การสอบเทียบจะเป็นตัวกำหนด ประสิทธิภาพการทำงานของเครื่องมือวัคให้มีมาตรฐานและเป็นที่ยอมรับตามมาตรฐานของตัวสอบ เทียบและมาตรฐานของสภาพแวคล้อม การสอบเทียบไม่ได้เป็นการรับประกันการทำงานของ เครื่องมือแต่จะทำให้การวัคมีความถูกต้องมากยิ่งขึ้นหรือทำให้การทำงานที่ต้องใช้อุปกรณ์เหล่านี้มี ความถูกต้องแม่นยำ น่าเชื่อถือและอยู่ในขอบเขตที่กำหนด ถ้าอุปกรณ์หรือเครื่องมือวัคมีการปรับตั้ง ก่าใหม่ ซ่อมแซม เปลี่ยนแปลง หรือมีการใช้งานผิดๆ ควรจะต้องทำการสอบเทียบเครื่องมือเหล่านั้น ใหม่เสมอ

# 2.5 ระบบดาต้าแอกควิซิชั่น (Data Acquisition) [8]

ระบบคาด้ำแอกควิซิชั่น (Data Acquisition System : DAQ) เป็นการเก็บรวบรวมวิเคราะห์ ข้อมูลในงานวิจัยทคลองวิทยาศาสตร์และทคสอบงานวิศวกรรมเชิงกุณภาพและปริสิทธิผลผ่าน กอมพิวเตอร์โดยมีความแตกต่างจากงานระบบคอมพิวเตอร์ทั่วไปตรงที่มีฮาร์ดแวร์พิเศษเพื่อตรวจจับ สัญญาณทางกายภาพทางวิทยาศาสตร์ อาทิ อุณหภูมิ ความคันอากาศ หรืออัตราการไหล แล้วแปลงสู่ ระบบคอมพิวเตอร์ผ่านซอฟแวร์ประยุกต์ที่พัฒนาตามกุณลักษณะของงานวิจัยทคลองนั้นๆ ใน ลักษณะเวลาจริง (Real-Time) ซึ่งในอดีตมักใช้เป็นระบบเฉพาะเจาะจงลงไปตามประเภทงานไม่ สามารถใช้งานร่วมกับงานวิจัยอื่นได้ทั้งยังมีราคาที่สูงมาก ทว่าด้วยความสามารถของคอมพิวเตอร์ ส่วนบุคคลในปัจจุบัน ประกอบกับการใช้งานที่ง่ายขึ้นของซอฟต์แวร์ระบบปฏิบัติการในลักษณะที่ เป็นวินโดวส์หรือเป็นกราฟิก ทำให้การประยุกต์เพื่อนำคอมพิวเตอร์มาใช้ในงานด้านดาด้าแอกควิ ซิชั่นนี้มีความเป็นไปได้อย่างไม่ยุ่งยาก และให้ความคล่องตัวกับนักวิทยาศาสตร์ นักวิจัยทดลองและ วิสวกร เพื่อพัฒนาระบบงานดังกล่าวได้เองจากฮาร์ดแวร์พิเศษและซอฟต์แวร์งานด้านดาด้าแอกกวิ ซิชั่นที่มีให้เลือกมากมายหลากหลายผู้ผลิต และสามารถใช้งานร่วมกันได้โดยส่วนใหญ่ทำให้ราคา ระบบโดยรวม มีราคาไม่สูง และให้ประสิทธิผลในการพัฒนาประเทศเชิงเทกโนโลยีได้ดีกว่า

#### 2.5.1 การประยุกต์ใช้งานกับระบบดาต้าแอกควิชิชั่น

การนำเอาระบบคาต้าแอกควิซิชั่นมาประยุกต์ใช้ในงานวัคและทคสอบอัตโนมัติเพื่องาน วิทยาศาสตร์และวิศวกรรมนั้นสามารถกระทำได้หลากหลายมาก เนื่องจากผู้พัฒนาระบบหรือผู้วิจัย สามารถเพิ่มเติมปรับแต่งและกำหนดก่าได้ตามแต่ลักษณะของซอฟต์แวร์ประยุกต์นั้นๆ ในหน้าที่หลัก ของซอฟต์แวร์คือเก็บรวมรวมข้อมูลจากอุปกรณ์วัคหรือตัวตรวจจับ (Sensor) มาเก็บไว้เป็นฐานข้อมูล แล้วทำการแสดงผลข้อมูลที่ได้รับตามเวลาจริงที่หน้าจอแสดงผล ในลักษณะภาพกราฟิก สามารถ ป้อนข้อมูลตั้งก่าวัคและทคสอบได้ นำข้อมูลที่รวบรวมได้มาประมวลผลวิเกราะห์ตามเงื่อนไขฟังก์ชั่น ทางคณิตศาสตร์ออกมาเป็นกราฟสรุป คุณลักษณะของกลุ่มข้อมูลจากการสุ่ม การประยุกต์ใช้งานใน ระบบงานดาด้าแอกกวิซิชั่น พอยกเป็นตัวอย่างได้คังนี้

ก. <u>ในงานวิศวกรรมไฟฟ้าและคอมพิวเตอร์</u>

ระบบวัดทางไฟฟ้าเบื้องต้น, วัดการสื่อสารข้อมูลดิจิตอล, การทดลองทฤษฎีงาน ควบกุม, งานประมวลผลสัญญาณ (Signal Processing), ทอลองหลักการคอมพิวเตอร์และการเชื่อมโยง ข้อมูลภายนอก

<u>ข. ในงานวิศวกรรมเครื่องกล</u>

ระบบวัดและทดสอบอัตโนมัติ, งานทดลองกลศาสตร์ของใหล, งานทดสอบการส่ง ถ่ายกวามร้อนและมวลสาร, ระบบควบกุมอัตโนมัติ

<u>ในงานวิทยาศาสตร์ฟิสิกส์</u>

ระบบวัดก่ากายภาพวิทยาศาสตร์ ได้แก่ แรง, ความดัน, น้ำหนัก และอุณหภูมิ, ระบบวัดสนามแม่เหล็กและทดสอบคุณสมบัติทางไฟฟ้า, เลเซอร์

ง. <u>ในงานชีวภาพ</u>

งานทคสอบโมเคลถ่ายทอคพันธุ์, ระบบงานรวมรวมข้อมูลการเคลื่อนไหวทาง กายภาพ, การวัดการขยายตัวของออกซิเจน, มิเตอร์วัดก่ากวามเป็นกรด – ด่าง (ph), การวัดกลื่นไฟฟ้า หัวใจ (ECG, EKG: Electro Cardiogram), งานทคสอบโครงสร้างและสมรรถภาพกล้ามเนื้อ

จ. <u>ในงานวิศวกรรมเคมี</u>

การวัดแคลอรี่เผาผลาญ, งานวิเคราะห์สารทางเคมีแบบดิจิตอล, การวัดไอโซโทป (Half-life of Isotopes), งานพัฒนาสเปกโตรโฟโด้มิเตอร์, งานวิเคราะห์ผังโมเลกุลโทโปกราฟี (Topography), งานทดสอบการเชื่อมผ่านถ่ายความร้อนสาร

<u>ในงานประมวลคณิตศาสตร์</u>

การคำนวณเชิงพีชคณิต, การจัดวางค่าที่ให้ผลดีที่สุด, การอินติเกรต และดิฟเฟอเรนชิ เอต, การแปลงรูปสมการคณิตศาสตร์

ดังนั้นด้วยการใช้ระบบดาต้าแอกควิซิชั่น จึงสามารถพัฒนาระบบการวัดและทดสอบ อัติโนมัติหลากหลาย ที่สามารถครอบคลุมไปถึงการพัฒนากระบวนการผลิต และระบบการทดสอบ อัตโนมัติในอุตสาหกรรมต่างๆ อีกด้วย ไม่ว่าจะเป็นอุตสาหกรรมอาหาร, อุตสาหกรรมอุปกรณ์ สื่อสาร, อุตสาหกรรมรถยนต์, อุตสาหกรรมอิเล็กทรอนิกส์และอุปกรณ์สารกึ่งตัวนำ จึงเป็นเรื่องที่ น่าสนใจอย่างยิ่งที่จะต้องทำความเข้าใจในการทำงาน ไปจนถึงสามารถที่จะพัฒนาระบบคาต้าแอกกวิ ซิชั่นอย่างง่ายขึ้นใช้เอง

# 2.5.2 ส่วนประกอบสำคัญของระบบดาต้าแอกควิซิชั่น

ในรูปที่ 2.17 แสดงไดอะแกรมการทำงานเบื้องต้นของระบบดาต้าแอกควิซิชั่น มี ส่วนประกอบสำคัญ 4 ส่วนคือ

### ก. ส่วนชุดตรวจจับสัญญาณกายภาพ

ชุดตรวจจับสัญญาณกายภาพ หรือ ทรานสดิวเซอร์ (Transducer) คือ ตัวแปลง สัญญาณทางกายภาพ เช่น อุณหภูมิ วามดัน ระดับของไหล ความยาว ตำแหน่งการเคลื่อนที่ ฯลฯ ให้ เป็นในรูปสัญญาณทางไฟฟ้านั่นเอง หรือบางครั้งเรียกอุปกรณ์เหล่านี้ว่า ตัวตรวจจับ (Sensor) ซึ่งมี ด้วยกันหลายรูปแบบ อาทิ เทอร์ โมคัปเปิล (Thermistor), ตัวตรวจจับอุณหภูมิให้ผลเป็นค่าความด้าน ทางไฟฟ้า (RTDs : Resistance Temperature Detectors), ตัวตรวจจับอุณหภูมิให้ผลเป็นค่าความด้าน ตรวจจับความดัน (Pressure Sensor), สเตรนแกจวัดแรงเค้น (Strain Gauges), โหลดเซลวัดน้ำหนัก (Load Cell) และ LVDT ซึ่งใช้วัดค่าของอัตราการไหล การเปลี่ยนความดัน แรงกด หรือ ระยะทาง เป็นต้น



รูปที่ 2.17 ใดอะแกรมการทำงานเบื้องต้นของระบบดาต้าแอกควิซิชั่น

# ข. <u>ส่วนปรับสภาพสัญญาณ</u>

หน้าที่หลักของส่วนปรับสภาพสัญญาณนี้คือ ปรับปรุงคุณภาพของสัญญาณไฟฟ้าที่ ได้จากชุดตรวจจับก่อนส่งสัญญาณต่อไปยังฮาร์ดแวร์ ที่เชื่อมต่อกับคอมพิวเตอร์ ซึ่งอาจมีความ จำเป็นด้องปรับสเกลสัญญาณ, ขยายขนาดสัญญาณ, แปลงรูปสัญญาณให้เป็นเชิงเส้น (Linearization), กรองคลื่นสัญญาณ, การแยกกราวค์ของสัญญาณ (Common-Mode Rejection) และทำการกระตุ้น สัญญาณ หน้าที่เค่นของส่วนปรับสภาพสัญญาณคือ ขยายขนาคสัญญาณ (Amplify) เพราะโดย ส่วนใหม่สัญญาณที่ได้จากชุดตรวจจับจะมีขนาคสัญญาณที่ต่ำมาก มีขนาคแรงคันไฟฟ้าในหน่วย มิลลิโวลต์ (Millivolt : mV) หรือ 1/1000 V และมักมีสัญญาณรบกวนจากแหล่งจ่ายไฟปะปนมา ซึ่ง อาจรบกวนสัญญาณค้านอินพุต ในขณะที่สัญญาณเข้าสู่ระบบ ทำให้ค่าสัญญาณที่วัดไม่ถูกต้องและไม่ เที่ยงตรง

นอกจากนั้นวงจรปรับสภาพสัญญาณยังใช้ในการแปลงสัญญาณไฟฟ้าที่ไม่ได้อยู่ใน รูปของแรงคันไฟฟ้า เช่น กระแสไฟฟ้า หรือ ความต้านไฟฟ้ามาอยู่ในรูปของแรงคันไฟฟ้าให้ เหมาะสมกับวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอก เป็นดิจิตตอล ที่อยู่ในฮาร์ดแวร์พิเศษสำหรับวัดคุม อาทิ แปลงค่ากระแสไฟฟ้า 4-20 mV จากตัวตรวจจับที่ให้ผลแบบกระแสไฟฟ้าเป็นแรงคันไฟตรง 0-5 V หรือปรับแรงคันไฟตรงจากตัวตรวจจับที่ให้ผลเป็นแรงคัน -10 V ถึง +10 V เป็น 0-5 V เป็นต้น

ก. ส่วนฮาร์ดแวร์พิเศษเพื่อวัดกุมและเชื่อมต่อกับคอมพิวเตอร์

ฮาร์ดแวร์ที่ใช้วัดคุมและเชื่อมต่อพื่อส่งผ่านสัญญาณเข้าสู่ระบบคอมพิวเตอร์นั้น มีอยู่ 2 แบบหลักๆ คือ แบบการ์ดเสียบ (Plug-in DAQ Cards) และ แบบเชื่อมต่อภายนอก (External DAQ System) โดยในแบบการ์ดเสียบติดตั้งลงบนสลีอตขยายของเครื่องคอมพิวเตอร์ที่มีไว้สำหรับติดตั้ง ฮาร์ดแวร์พิเศษเพิ่มเติม ซึ่งการติดต่อของการ์ดเสียบนี้จะกระทำผ่านบัส ISA สำหรับเครื่อง คอมพิวเตอร์รุ่นเก่า หรือผ่านบัส PCI สำหรับเครื่องคอมพิวเตอร์สมัยใหม่ ส่วนแบบเชื่อมต่อภายนอก จะใช้พอร์ตสื่อสารมาตรฐาน ซึ่งได้แก่พอร์ตอนุกรม RS-232, พอร์ตขนาน IEEE1284 (ซึ่งก็คือ พอร์ต ขนานสำหรับติดต่อกับเครื่องพิมพ์หรือพอร์ตเครื่องพิมพ์นั่งเอง), พอร์ตขนาน IEEE488 หรือบัส GPIB รวมถึงบัสแบบ VXI แทนการเสียบการ์ด มักใช้กับงานสนามที่ต้องพกพาแยกส่วนอุปกรณ์ เพื่อ กวามสะควกและถอดเปลี่ยน

ในส่วนฮาร์คแวร์พิเศษเพื่อวัคคุมและเชื่อมต่อกับกอมพิวเตอร์นี้ อาจกำหนคให้ทำ หน้าที่เพียงอย่างเดียว หรือมากกว่านั้น เพื่อรับก่าสัญญาณอะนาลอกอินพุต (Analog Input) ส่งก่า สัญญาณอะนาลอกเอาต์พุต (Analog Output) รับก่าสัญญาณดิจิตอลอินพุต (Digital Input) ส่งก่า สัญญาณดิจิตอลเอาต์พุต (Digital Output) และทำการนับจำนวนหรือจับเวลา (Counter/Time) แล้วแต่ ผู้ผลิตฮาร์ดแวร์น่าจะกำหนดให้มีฟังก์ชั่นใดบ้าง และมีกวามละเอียดหรือตอบสนองได้เร็วเพียงไร

<u>ซอฟต์แวร์ในระบบคาต้าแอกควิชั่น</u>

ส่วนประกอบนี้จะขึ้นอยู่กับผู้พัฒนาระบบเป็นหลัก นั่นคือ ความถนัดในการใช้งาน ของซอฟต์แวร์และการเขียนโปรแกรม โดยปัจจุบันผู้ผลิตฮาร์ดแวร์สำหรับงานดาต้าแอกควิซิชั่น มัก รองรับทั้งการเลือกใช้ซอฟต์แวร์สำเร็จรูป และมีไดร์เวอร์สนับสนุนหรือทูลซอฟต์แวร์อย่าง OCX สำหรับภาษาพัฒนาโปรแกรมต่างๆ อาทิ เช่น ภาษา Visual BASIC, Visual C หรือ Delphi เพื่อให้ สามารถพัฒนาโปรแกรมเองได้อีกด้วย

#### 2.5.3 ลักษณะสัญญาณในระบบดาต้าแอกควิซิชั่น

เพื่อให้ง่ายต่อการทำความเข้าใจ อาจเปรียบเทียบระบบคาต้าแอกควิซิชั่น เป็นเหมือน บลีอกคำนวณทางฟิสิกส์หรือโมเคลทางคณิตศาสตร์ ที่เมื่อมีอินพุตใดๆ ส่งเข้ามาที่บลีอกนี้ จะได้ ข้อมูลเอาต์พุต 5 ลักษณะ คือค่าสถานะคิจิตอล (State), อัตราส่วน (Rate), ระดับสัญญาณ (Level), รูปคลื่น (Shape) และ ความถี่ (Frequency Content) ดังแสดงที่มาของข้อมูลจากสัญญาณตาม รูปที่ 2.18 ค่าสถานะคิจิตอลได้มาจากสัญญาณที่มีการเปลี่ยนแปลงระดับสัญญาณลอจิก ดังในรูปที่ 2.18 (ก) อัตราส่วนของสัญญาณสามารถพิจารณาจากสัญญาณขบวนพัลส์ ดังในรูปที่ 2.18 (ข) ระดับ สัญญาณพิจารณาได้จากสัญญาณไฟตรง ดังในรูปที่ 2.18 (ก) รูปคลื่นพิจารณาได้จากสัญญาณที่เกิดขึ้น โดยอ้างอิงกับเวลา (Time Domain) ดังในรูปที่ 2.18 (ง) ข้อมูลความถี่พิจารณาได้จากสัญญาณที่เกิดขึ้น โดยอ้างอิงในเชิงของความถี่ (Frequency Domain) ดังในรูปที่ 2.18 (จ)



รูปที่ 2.18 ตัวอย่างสัญญาณที่เกิดขึ้นในระบบคาด้าแอกควิซิชั่น ซึ่งสามารถให้ข้อมูล 5 ประเภท สำหรับประมวลผล

อย่างไรก็ตามในระบบคาด้าแอกควิซิชั่น ได้กำหนดลักษณะสัญญาณทั้งด้านอินพุต และ เอาต์พุต เป็น 2 ลักษณะใหญ่ๆ คือ สัญญาณแบบดิจิตอล และสัญญาณแลลอะนาลอก

#### 2.5.4 สัญญาณแบบดิจิตอล

สัญญาณดิจิตอลในระบบคาด้าแอกควิซิชั่นมี 2 แบบ คือค่าสถานะ (State) และ อัตราส่วน (Rate) โดยค่าสถานะด้านอินพุต คือการอ่านก่าสถานะเปิดหรือปิด (อาจพิจารณาเป็น "1" หรือ "0" แทนการ "เปิด" และ "ปิด" ก็ได้) จากอุปกรณ์ประเภทสวิตซ์ และถ้าพิจารณาทางด้าน เอาต์พุตก็จะเป็นการส่งค่าเปิด/ปิด ไปยังอุปกรณ์อย่างรีเลย์ หรือ วาล์ว

สัญญาณอีกแบบหนึ่ง คือ สัญญาณแบบอัตราส่วน มักเป็นการอ่านค่าพัลส์จากอุปกรณ์ จำพวก เอ็นโค้ดเดอร์ (Encoder) หรือตัวเข้ารหัสและอ่านค่าสัญญาณนาฬิกาจากอุปกรณ์ หรือวงจร กำเนิดสัญญาณภายนอก ถ้าพิจารณาทางด้านเอาต์พุตก็จะเป็นสัญญาณควบคุมความกว้างพัลส์ และ ความถิ่เพื่อใช้ในการควบคุมการเกลื่อนตำแหน่งของมอเตอร์

#### 2.5.5 สัญญาณอะนาลอก

แบ่งได้ 3 แบบ คือ แบบสัญญาณไฟตรง (Analog DC Signals), แบบเปลี่ยนค่าตามเวลา (Time-Domain) และแบบเปลี่ยนค่าตามความถี่ (Frequency-Domain) ซึ่งตรงกับลักษณะของข้อมูลที่ ต้องการวิเคราะห์ในแต่ละลักษณะ คือระดับสัญญาณ (Level) สำหรับสัญญาณไฟตรง, รูปคลื่น (Shape) สำหรับสัญญาณที่เปลี่ยนค่าตามเวลา และความถี่ (Frequency Content) สำหรับสัญญาณอะนา ลอกที่เปลี่ยนค่าตามความถี่

สัญญาณอะนาลอกไฟตรง มักเป็นก่าที่ได้จากการวัดขนาดหรือระดับของสัญญาณ ซึ่งมี การเปลี่ยนแปลงก่าสัญญาณในเวลาที่ไม่เร็วมากนัก อาทิ ก่าอุณหภูมิ, ระดับของไหล, ความดัน, อัตรา การไหล, น้ำหนัก เป็นต้น สามารถใช้วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล (ADC: Analog to Digital Converter) ที่มีอัตราการสุ่มสัญญาณไม่เร็วมากได้

สัญญาณอะนาลอกแบบเปลี่ยนค่าตามเวลา เป็นสัญญาณที่วัคเพื่อพิจารณาลักษณะรูป สัญญาณเป็นหลัก อาทิ สัญญาณคลื่นหัวใจมนุษย์ (ECG) ซึ่งมีความจำเป็นต้องใช้วงจรแปลง สัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลที่มีความเร็วในการสุ่มสัญญาณสูง และอาจต้องมีฮาร์คแวร์พิเศษเพื่อให้ ค่าเวลาที่ได้จากรูปสัญญาณมีความเที่ยงตรง

สัญญาณอะนาลอกแบบเปลี่ยนค่าตามความถี่ ได้แก่สัญญาณความถี่วิทยุ(Radio Frequency: RF) และสัญญาณคลื่นเสียง เป็นต้น ในการวิเคราะห์จำเป็นต้องมีฮาร์ดแวร์พิเศษ เพื่อช่วย วิเคราะห์อย่าง DSP (Digital Signal Processing) ทำงานร่วมกับวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็น ดิจิตอลด้วย

#### 2.5.6 การวัดสัญญาณในระบบดาต้าแอกควิซิชั่น

หลักการวัคสัญญาณแสดงคังในรูปที่ 2.19 สามารถทำได้ 3 ลักษณะ คือ

- ก. ดิฟเฟอเรนเชียล (Differential)
- ข. ซึ่งเกิล-เอ็นค์แบบเทียบกราวค์ (Referenced Single-Ended : RSE)
- พิงเกิล-เอ็นด์แบบไม่เทียบกราวด์ (Non-Referenced Single-Ended : NRSE)

โดยปกติบอร์ดปรับสภาพสัญญาณ (Signal Condition Board) และฮาร์ดแวร์พิเศษใน ภาครับสัญญาณอะนาลอลอก มักจะประกอบด้วยวงจรมัลติเฟล็กเซอร์ (Multiplexer) และวงจรงยาย สัญญาณ (Amplifier) เพื่อรองรับสัญญาณอะนาลอกอินพุตที่มักมีมากกว่า 1 ช่อง ถ้าหากเป็นการจัด วงจรพื้นฐานมักใช้อินพุตอะนาลอก 16 ช่อง เมื่อใช้กราวค์ร่วมกัน แต่ถ้าหากกำหนดให้วัดสัญญาณอะ นาลอกในแบบดิฟเฟอเรนเชียล จะสามารถแบ่งช่องสัญญาณเป็น 8 กู่สัญญาณคือช่องอินพุตบวก (+) และอินพุตลบ (-) ดังแสดงในรูปที่ 2.20 ซึ่งการเชื่อมต่อสัญญาณวัดในลักษณะนี้จะทำให้ลดสัญญาณ รบกวนที่เกิดขึ้นได้อย่างสมบูรณ์ เนื่องจากสัญญาณอินพุตในแต่ละช่องไม่มีจุดสัญญาณร่วมกันเลย



รูปที่ 2.19 รูปแบบพื้นฐานของการวัคสัญญาณในระบบคาต้าแอกกวิซิชั่น

ส่วนการวัดแบบซิงเกิล – เอ็นด์เทียบกราวด์ สามารถแสดงได้ดังรูปที่ 2.21 เป็นรูปแบบ การวัดพื้นฐานที่ง่าย นั่นคือ นำสัญญาณอะนาลอกเชื่อมต่อเข้าไปในช่องอินพุตอะนาลอก แต่ละช่อง เลยโดยมีจุดกราวด์เป็นจุดเทียบ ด้วยวิธีการนี้อาจมีโอกาสเกิดกราวด์ลูป (Ground Loop) และมี สัญญาณรบกวนได้ จึงต้องพึงระมัดระวังและมั่นใจว่าสัญญาณอินพุตเป็นแบบกราวด์ลอยและ สายสัญญาณวัดกวรตีเกลียวมีความยาวไม่เกิน 15 ฟุต และมีสายชีลด์หุ้มสายสัญญาณไว้ด้วย



รูปที่ 2.20 ใคอะแกรมการวัคสัญญาณ แบบคิฟเฟอเรนเชียลในระบบคาต้าแอกซิชั่น



รูปที่ 2.21 การวัดสัญญาณแบบซึ่งเกิล-เอ็นค์เทียบกราวค์ในระบบคาต้าแอกควิซิชั่น

ในขณะที่การวัดแบบซิ่งเกิล-เอ็นด์ที่ไม่เทียบกราวด์ เป็นการแยกสัญญาณขั้วลบ ของ ภาคขยายออกจากกราวค์ของระบบ ดังรูปที่ 2.22 อันเป็นการช่วยให้ปัญหาจากกราวค์ลูปลดลง แต่ แบบนี้ไม่เป็นที่นิยม จึงมีผู้ผลิตฮาร์ดแวร์น้อยรายที่ให้การรองรับการวัดสัญญาณแบบนี้ ผู้พัฒนา ระบบ จำเป็นต้องตรวจสอบจากคู่มือของฮาร์ดแวร์ของผู้ผลิตด้วย



รูปที่ 2.22 การวัดสัญญาณแบบซิงเกิล-เอ็นด์ ไม่เทียบกราวด์ในระบบคาต้าแอกกวิซิชั่น

#### 2.5.7 กราวด์กับการวัดค่าสัญญาณ

สัญญาณรบกวนในระบบคาต้ำแอกควิซิชั่น สามารถเกิดขึ้นได้เสมอ ในส่วนประกอบ หลักของระบบ ไม่ว่าจะเป็นสัญญาณอินพุตที่เข้ามาจากตัวทรานสดิวเซอร์ หรือตัวตรวจจับ และ วงจรขยายในส่วนปรับสภาพสัญญาณ สัญญาณรบกวน โดยส่วนใหญ่จะเกี่ยวข้องกับกราวด์ของ ระบบ ซึ่งพอจะแยกประเด็นในการพิจารณาได้ 3 ประการกือ

ก. ธรรมชาติของแหล่งจ่ายสัญญาณนั้นกำหนดให้ใช้สายกราวด์ร่วม หรือสายกราวด์
 ลอย

 ข. กำหนดการวัดและขยายสัญญาณไว้ในลักษณะใด ระหว่างแบบดิฟเฟอเรนเชียล (Differential) หรือแบบซิ่งเกิล-เอ็นด์ (Single-Ended)

 ค. จัดการเชื่อมต่อสายกราวด์ในระบบเป็นแบบต่อถึงกันหมด หรือแยกระหว่างภาครับ และวงจรงยายสัญญาณ

กำหนดลักษณะของสัญญาณเพื่อเปรียบเทียบมีด้วยกัน 2 ลักษณะ คือสัญญาณเทียบ กราวด์และแบบกราวด์ลอย ดังแสดงในรูปที่ 2.23 สัญญาณเทียบกราวด์เป็นสัญญาณที่วัดก่าได้เมื่อ เปรียบเทียบกับกราวด์ มักเป็นอุปกรณ์ที่สร้างขึ้นเพื่อง่ายสัญญาณ อาทิ แหล่งง่ายไฟ และอุปกรณ์ กำเนิดสัญญาณ ส่วนสัญญาณกราวด์ลอยมักเป็นสัญญาณที่มีก่าสัมบูรณ์ในตัวเอง ไม่จำเป็นต้องเทียบ กับกราวด์ เช่น แรงคันของแบตเตอรี่, เทอร์โมคัปเปิล, หม้อแปลง, ภากขยายแบบแยกส่วน เป็นต้น





(ก) แหล่งกำเนิดสัญญาณแบบมีกราวด์

(ข) แหล่งกำเนิคสัญญาณแบบกราวค์ลอย

รูปที่ 2.23 ลักษณะของแหล่งกำเนิดสัญญาณที่ป้อนเข้ามาทางอินพุต

#### 2.6 วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล [8]

กระบวนการแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลเป็นการแสดงความสัมพันธ์ระหว่างปริมาณ ของสัญญาณไฟฟ้าที่เป็นสัญญาณอะนาลอกกับข้อมูลตัวเลขที่ใช้แทนสัญญาณดิจิตอล ความแม่นยำ ของการแปลงจะขึ้นอยู่กับจำนวนบิตของข้อมูลดิจิตอล วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล ขนาด n บิต จะเกิดข้อมูลดิจิตอลจำนวน 2" ข้อมูล ยกตัวอย่างวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็น ดิจิตอล 3 บิต ก็จะเกิดข้อมูลดิจิตอลทางเอาต์พุตทั้งสิ้น 8 ข้อมูล ดังแสดงในรูปที่ 2.24 ระยะห่างของ แต่ละข้อมูลจะเป็นตัวกำหนดความแม่นยำของการแปลงสัญญาณ กระบวนการที่ทำหน้าที่ตีความ ระดับสัญญาณอะนาลอกว่าตรงกับข้อมูลดิจิตอลใดเรียกว่า กระบวนการควอนไตซิ่ง (Quantizing)

ระยะห่างของระดับข้อมูลคิจิตอลในวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นคิจิตอล สามารถ กำนวณได้จากกวามสัมพันธ์ทางกณิตศาสตร์ดังนี้

ระยะห่างของระดับแรงดัน = 
$$V_{LSB} = \frac{V_{FS}}{2^n}$$
 (2.32)

โดยที่ V<sub>Fs</sub> คือแรงดันเต็มสเกล หรือแรงดันสูงสูดที่สามารถเกิดขึ้นได้ในวงจร แปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล ปกติมีค่าเท่ากับไฟเลี้ยง

ถ้ำหาก V<sub>Fs</sub> ของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกดิจิตอล 3 บิต มีก่าเท่ากับ 5 V ระยะห่างของ ระดับข้อมูลดิจิตอลเท่ากับ 5/8 = 0.625 V ข้อมูลดิจิตอลสูงสุดในรูปที่ 2.24 คือ 1112 ซึ่งมีก่าเท่ากับ 710 ดังนั้นที่ข้อมูลดิจิตอลสูงสุดของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล 3 บิต จะมีก่าเทียบกับ แรงดันอะนาลอกทางอินพุตเท่ากับ (7/8) x 5 V = 4.37 V



รูปที่ 2.24 กราฟความสัมพันธ์ระหว่างแรงคันอินพุตกับข้อมูลดิจิตอลเอาต์พุต

เมื่อเป็นเช่นนี้จึงสามารถที่จะกำหนดความสัมพันธ์ของแรงคันอะนาลอกอินพุตกับข้อมูล ดิจิตอลสูงสุดในวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล ไม่ว่าจะเป็นที่บิตก็ตามได้ดังนี้

l

ในวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล 3 บิต ค่าแรงดัน V<sub>LSB</sub> เท่ากับ 0.625 V ถ้าหาก จำนวนบิตของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลมีมากขึ้นค่าของแรงดัน V<sub>LSB</sub> จะลดลงทำให้ ความแม่นยำของการแปลงสัญญาณมีมากขึ้น และส่งผลให้ที่ข้อมูลดิจิตอลสูงสุด เมื่อเทียบกับ แรงดันอะนาลอกทางอินพุต จะมีค่าใกล้เคียงกันมากขึ้น ยกตัวอย่างวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็น ดิจิตอล 8 บิต จะมีค่า V<sub>LSB</sub> เท่ากับ (5/2<sup>°</sup>) x 5 = 0.0195 V ดังนั้นที่ข้อมูลดิจิตอลสูงสุดคือ 11111112 หรือ FFH จะมีค่าเทียบเท่ากับแรงคันอะนาลอกเป็น 5-0.0195 = 4.9805 V ถ้าเพิ่มเป็น 10 บิต แรงคันอะนาลอกที่ข้อมูลดิจิตอลสูงสุดจะเป็น 4.9951 V

#### 2.6.1 ความเที่ยงตรงของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล

เป็นการเปรียบเทียบแรงดันอะนาลอกของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลกับ แรงดันที่ควรจะเกิดขึ้นจริง ยกตัวอย่าง ที่ข้อมูลดิจิตอลสูงสุดของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็น ดิจิตอลขนาด 8 บิต เมื่อเทียบเป็นแรงดันอะนาลอกควรมีค่าเท่ากับ 5.0000 V แต่จากการคำนวณ ตัวอย่างก่อนหน้านี้ได้ค่าแรงดัน 4.9804 V คือเกิดความผิดพลาดไป 0.0195 V หรือ 19.5 mV แต่การ บอกค่าความเที่ยงตรงของวงจร แปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล มักระบุเป็นจำนวนที่เทียบกับ V<sub>LSB</sub> ดังนั้นในวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลขนาด 8 บิต ที่ยกเป็นตัวอย่างนี้จึงมีค่าความ เที่ยวงตรง (หรือบางทีเรียกเป็นค่าความผิดพลาด) เป็น ±0.5LSB

#### 2.6.2 อัตราการสุ่มสัญญาณ

การสุ่มสัญญาณอะนาลอกตามทฤษฎีบทของในควิสต์นั้น (Nyquist Theorem) กล่าวไว้ ว่าอัตราการสุ่มสัญญาณจะต้องมีค่าสูงกว่าความถี่สูงสุดของสัญญาณวัดอย่างน้อย 2 เท่า อาทิเช่น การ วัดความถี่เสียง ซึ่งมีย่านความถี่สูงสุดที่ 20 kHz ดังนั้นต้องใช้วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็น ดิจิตอลที่มีอัตราสุ่มสัญญาณอย่างน้อย 2 เท่าของสัญญาณวัด คือ มากกว่า 40 kHz ซึ่งหากการสุ่มของ สัญญาณไม่เร็วพอก็อาจทำให้การอ่านข้อมูลที่เกิดขึ้นผิดพลาดได้ ดังรูปที่ 2.25



(ก) ถ้าอัตราการสุ่มสัญญาณสูงมากเพียงพอสัญญาณที่ได้จะใกล้เกียงกับสัญญาณอินพุตมาก

(บ) แต่ถ้าอัตราการสุ่มสัญญาณต่ำ สัญญาณที่ได้จะผิดเพี้ยนไปจากสัญญาณอินพุตมาก

รูปที่ 2.25 ผลของการสุ่มสัญญาณด้วยอัตราที่แตกต่างกัน

#### 2.6.3 ความสามารถในการวัดสัญญาณด้วยวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล

การแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลเป็นการนำเอาค่าจำนวนบิตมาแทนค่าวัดอะนา ลอก ดังนั้นความละเอียดของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลจึงแปรผันตรงขึ้นอยู่กับ จำนวนบิตของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลนั่นเอง ในวงจร ADC แบบ 3 บิต จะสามารถ สร้างข้อมูลแทนค่าแรงดันอะนาลอกได้ 8 ค่า ความละเอียดจะขึ้นอยู่กับค่าของแรงดันอินพุตด้วย ใน กรณีที่สัญญาณอะนาลอกอินพุตมีค่าสูงสุด 10 V ความละเอียดจะอยู่ที่ 1.25 V ต่อ 1 ค่า ดังนั้นวงจร แปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลขนาด 8 บิต จึงมีละเอียด 256 ค่า, ขนาด 12 บิต มีความละเอียด 4,096 ค่า และขนาด 16 บิต มีความละเอียด 65,536 ค่า จะเห็นได้อย่างชัดเจนว่าถ้าจำนวนบิตของวงจร แปลงสัญญาณมากเท่าไหร่ก็สามารถให้ความละเอียด ในการแทนค่าแต่ละค่าได้ละเอียดมากเท่านั้น

#### 2.6.4 ย่านวัดค่าสัญญาณ

คือช่วงแรงคันของสัญญาณที่วงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลรับและวัดค่าได้ ซึ่งมักเลือกย่านวัดได้ทางโปรแกรม (Programmable Range) จากไลบรารี่ไดร์เวอร์ซอฟต์แวร์ของ ผู้ผลิตฮาร์ดแวร์ นอกจากนี้สามารถเลือกย่านวัดสัญญาณได้ทั้งแบบไบโพล่าร์ (Bipolar) คือ มีย่านวัด แรงคันทั้งบวกและลบ เช่น ±10 V, ±20 mV หรือแบบยูนิโพล่าร์ (Unipolar) คือมีย่านวัดเป็นบวกเทียบ กราวค์อย่างเดียว เช่น 0-5 V, 0-20 mV

### 2.6.5 ความเที่ยงตรงในการวัดสัญญาณ

แม้ว่าคุณสมบัติพื้นฐานของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นคิจิตอลมีลักษณะตามที่ กล่าวไว้ข้างค้น เช่นในภาครับอะนาลอก 16 ช่องสัญญาณ ใช้วงจรแปลงสัญญาณอานาลอกและ คิจิตอล ขนาค 16 บิต อัตราสุ่ม 100 kHz ไม่ได้หมายความว่า ทั้ง 16 ช่องสัญญาณจะสุ่มรับสัญญาณได้ ที่ 100 kHz และให้ความละเอียดได้ 16 บิต ทั้งหมดทุกช่องสัญญาณ เนื่องจากยังต้องพิจารณาถึงความ เที่ยงตรง ในการวัคสัญญาณของวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นคิจิตอล ในด้านไม่เป็นเชิงเส้นของ การแปลงสัญญาณ (Differential Nonlinearity: DNL), ความเที่ยงตรงในการวัคค่า (Relative Accuracy) และสัญญาณรบกวน (Noise) อีกด้วย

#### 2.6.6 ความไม่เป็นเชิงเส้นของการแปลงสัญญาณ (Differential Nonlinearity: DNL)

การแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล ADC ที่ดีนั้นต้องแปรผันตรงเมื่อเทียบระหว่าง ก่าช่วงแรงดันและช่วงแทนก่าดิจิตอล ดังรูปที่ 2.26 ซึ่งแสดงช่วงวัดสัญญาณแรงดัน ±10 V กับวงจร แปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล ขนาด 16 บิต ช่วงกวามละเอียด ±32768 ซึ่งหากไม่มี กวามสัมพันธ์กันเป็นเชิงเส้นก็จะทำให้เพี้ยนได้ในก่าวัด ดังนั้นก่าผิดเพี้ยนเกี่ยวกับกวามเป็นเชิงเส้น ของการแปลงสัญญาณในวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอลต้องไม่เกิน ±0.5 LSB



รูปที่ 2.26 ความสัมพันธ์ระหว่างแรงดันอินพุต กับข้อมูลดิจิตอลที่มีความเป็นเชิงเส้นดีทำให้ข้อมูล ดิจิตอลที่ได้จากวงจรแปลงสัญญาณอะนาลอกเป็นดิจิตอล มีความเที่ยงตรงมากขึ้น

#### 2.6.7 ความเที่ยงตรงในการวัดค่า (Relative Accuracy)

ในการวัดค่าสัญญาณตลอดช่วงสัญญาณแรงดัน อาจมีค่าความเป็นเชิงเส้น DNL ที่ไม่ เหมือนกันในแต่ละค่าสัญญาณแรงคัน ดังนั้นจึงต้องพิจารณาตลอดช่วงแรงดันไม่ให้ค่า DNL เกินกว่า 0.5LSB ตลอดย่านวัด จึงจะเป็นการแสดงให้เห็นถึงความเที่ยงตรงในการวัดค่าได้ดี ไม่ผิดเพี้ยน

#### 2.6.8 สัญญาณรบกวน (Noise)

ค่าวัดได้ที่แตกต่างไปจากสัญญาณจริงเรียกว่า "สัญญาณรบกวน" เพราะสัญญาณรบกวน สามารถเกิดขึ้นได้ทุกจุดในการวัดค่าสัญญาณ ขึ้นอยู่กับการออกแบบทางฮาร์ดแวร์ที่มีการป้องกันการ เกิดขึ้นของสัญญาณรบกวนได้แน่นหนาเพียงใดไม่ว่าจะเป็นแผ่นพิมพ์วงจร, การซีลด์กราวด์สัญญาณ, วงจรภาคขยายสัญญาณ (Instrumentation Amplifier) เป็นต้น ความผิดพลาดจากสัญญาณรบกวนไม่ กวรเกินกว่า ±3LSB

#### 2.7 การประมาณค่าในช่วง [9, 10]

เนื่องจากข้อมูลที่ต้องการศึกษามีจำนวนมากทำให้การหาค่าข้อมูลและการวิเคราะห์ข้อมูล เสียเวลาและเสียงบประมาณเป็นจำนวนมาก ดังนั้นเราจึงได้เลือกสุ่มข้อมูลมาจำนวนหนึ่งแล้วนำ ข้อมูลที่สุ่มได้มาทำการประมาณค่า การอนุมานในทางสถิติเป็นการวิเคราะห์ข้อมูลที่ได้จากตัวอย่าง หรือฟังก์ชันเพื่อใช้ในการอธิบายลักษณะของข้อมูลหรือฟังก์ชันนั้นๆ การประมาณก่าจึงเป็นส่วนหนึ่ง ของการอนุมานในทางสถิติ เมื่อเราต้องการทราบก่าฟังก์ชัน *f*(*x*) ที่ตำแหน่ง *x* ใดๆ ซึ่งไม่มีในกลุ่ม ข้อมูลก็สามารถหาค่าโดยการประมาณค่าด้วยวิธีการต่างๆ เช่นการประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น การ ประมาณค่าในช่วงกำลังสอง การประมาณค่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสาม (Cubic Spline Interpolation) เป็นต้น

#### 2.7.1 การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น

การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น (Linear Interpolation) สามารถประมาณได้จากการ เชื่อมต่อค่าข้อมูลสอลข้อมูลโดยใช้เส้นตรงดังรูปที่ 2.27 และนำสมการเส้นตรงนี้ไปใช้ประมาณค่าที่ ตำแหน่งใดๆ ซึ่งอยู่ระหว่างช่วงข้อมูลทั้งสอง เราสามารถหาค่าของฟังก์ชัน f(x) ที่เป็นสมการ เส้นตรงที่ใช้ในการประมาณก่าข้อมูลได้ดังนี้กือ

$$f(x) = S_0 + S_1(x - x_i)$$
(2.34)

โดยที่  $S_0$  และ  $S_1$  เป็นก่ากงที่

ดังนั้น

เราสามารถคำนวณก่าคงที่  $S_0$  และ  $S_1$  ได้ดังนี้

ที่ตำแหน่ง 
$$x = x_k$$
 จะได้  $f(x) = S_0 + 0$ 

ที่ตำแหน่ง  $x = x_{k+1}$  จะได้  $f(x_{k+1}) = S_0 + S_1(x_{k+1} - x_k)$ 

$$f(x_{k+1}) = f(x_k) + S_1(x_{k+1} - x_k)$$

$$S_1 = \frac{f(x_{k+1}) - f(x_k)}{x_{k+1} - x_k}$$
(2.35)

เพราะฉะนั้น 
$$f(x) = f(x_k) + \frac{(x - x_k)}{x_{k+1} - x_k} \{ f(x_{k+1}) - f(x_k) \}$$
 (2.36)



รูปที่ 2.27 การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น

ตารางที่ 2.2 โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณก่าในช่วงเชิงเส้น

กำสั่ง	รายละเอียด				
YI=interp1(X,Y,XI)	การประมาณค่าในช่วงของฟังก์ชันที่จุด XI เมื่อ X เป็นเวกเตอร์				
	ข้อมูลอินพุตและ Y เป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุตของฟังก์ชัน				
YI=interp1(X,Y,XI,'linear')	การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้นของฟังก์ชันที่จุด XI เมื่อ X เป็น เวกเตอร์ข้อมูลอินพุตและ Y เป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุตของ ฟังก์ชัน				
Y=table1(tab,x0)	กรประมาณก่าช่วงเชิงเส้นที่จุด x0 โดยใช้ข้อมูลจากตาราง tab ซึ่งมีสองหลักโดยหลักแรกเป็นเวกเตอร์ข้อมูลอินพุต (x) และ หลักที่สองเป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุต (y)				

# 2.7.2 การประมาณค่าในช่วงกำลังสอง

การประมาณค่าในช่วงกำลังสอง (Quadratic Interpolation) จะมีวิธีการประมาณค่าคล้าย กับการประมาณค่าในช่วงเชิงเส้นแต่จะใช้ข้อมูล 3 ข้อมูลในการเชื่อมต่อกันดังรูปที่ 2.28 แล้วหา ฟังก์ชันกำลังสองของข้อมูลที่ได้เชื่อมต่อกันเพื่อนำไปใช้ประมาณค่าที่ตำแหน่งใดๆ ซึ่งอยู่ระหว่าง ช่วงข้อมูล ฟังก์ชันกำลังสองที่หาได้นี้ต้องผ่านค่าข้อมูลทั้งสามซึ่งเราหาค่าของฟังก์ชัน *f*(*x*) ที่เป็น ฟังก์ชันกำลังสองที่ใช้ในการประมาณค่าข้อมูลได้ดังนี้

จากรูปแบบทั่วไปของฟังก์ชันกำลังสองหรือสมการกำลังสอง

$$f(x) = S_0 + S_1(x - x_k) + S_2(x - x_k)(x - x_{k-1})$$
(2.37)

โดยที่  $S_0$ ,  $\mathrm{S_1}$  และ  $S_2$  เป็นค่าคงที่

เราสามารถคำนวณค่าคงที่  $S_0, \mathrm{S}_1$  และ  $S_2$  จากตำแหน่งข้อมูล  $x_k, x_{k+1}$  และ  $x_{\mathrm{k+2}}$  ได้ ดังนี้

ที่ตำแหน่ง 
$$x = x_k$$
 จะได้  $f(x_k) = S_0 + 0 + 0$ 

ที่ดำแหน่ง 
$$x = x_{k+1}$$
 จะได้  $f(x_{k+1}) = S_0 + S_1(x_{k+1} - x_k)$   
 $f(x_{k+1}) = f(x_k) + S_1(x_{k+1} - x_k)$   
ดังนั้น  $S_1 = \frac{f(x_{k+1}) - f(x_k)}{x_{k-1} - x_k}$  (2.38)

ที่ตำแหน่ง  $x=x_{k+2}$  จะได้

$$f(x_{k+2}) = S_0 + S_1(x_{k+2} - x_k) + S_2(x_{k+2} - x_k)(x_{k+2} - x_k)$$



รูปที่ 2.28 การประมาณค่าในช่วงกำลังสอง

#### 2.7.3 การประมาณค่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสาม

การประมาณค่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสาม (Cubic Spline Interpolation) มีข้อคีคือมี ลักษณะการกระจายแบบเว้าเข้าและเว้าออกที่ต่อเนื่องกัน ในช่วงระหว่างสองข้อมูลที่กำหนดทำให้ สามารถคำนาณหาค่าประมาณข้อมูลในช่วงที่มีการเปลี่ยนแปลงของการกระจายได้ดี

ตารางที่ 2.3 โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสาม

คำสั่ง	รายละเอียด							
YY=spline(X,Y,XX)	การประมาณก่าในช่วงเส้นโค้งกำลังสามที่จุด xx เมื่อ X เป็น เวกเตอร์ข้อมูลอินพุตและ Y เป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุตของ ฟังก์ชัน							
YI=interp1(X,Y,XI,'spline')	การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้นของฟังก์ชันที่จุด XI เมื่อ X เป็น เวกเตอร์ข้อมูลอินพุตและ Y เป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุตของ ฟังก์ชัน							

#### 2.7.4 การประมาณค่าในช่วงกำลังสาม

โปรแกรม MATLAB มีฟังก์ชันสำหรับการประมาณค่าในช่วงกำลังสาม (Cubic Interpolation) คือ

#### ตารางที่ 2.4 โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าในช่วงกำลังสาม

คำสั่ง	รายละเอียด
YI=interp1(X,Y,XI,'cubic')	การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้นของฟังก์ชันที่จุด XI เมื่อ X เป็น เวกเตอร์ข้อมูลอินพุตและ Y เป็นเวกเตอร์ข้อมูลเอาต์พุตของ ฟังก์ชัน

### 2.7.5 การประมาณค่าใน 2 มิติ

นอกจากการประมาณค่าในหนึ่งมิติแล้วโปรแกรม MATLAB ยังมีฟังก์ชันที่ใช้สำหรับ การประมาณค่าข้อมูลใน 2 มิติด้วยวิธีการต่างๆ ซึ่งมีโครงสร้างดังต่อไปนี้

คำสั่ง	รายละเอียด						
ZI=interp2(X,Y,Z,XI,YI,'method')	การประมาณค่าในสองมิติ เมื่อ XI เป็นเวกเตอร์แถวและYI						
	เป็นเวกเตอร์หลักของฟังก์ชัน โดย method เป็นวิธีที่ใช้						
	สำหรับการประมาณค่าซึ่งในการใช้งานจะเลือกใช้วิธีใควิธี						
	หนึ่งดังนี้						
	'nearest' – nearest neighbor interpolation						
	'linear' – bilinear interpolation						
	'cubic' – bicubic interpolation						
	'spline' – spline interpolation						
Y=table2(tab,x0,y0)	การประมาณค่าในช่วงเชิงเส้น 2 มิติโดยใช้ข้อมูลจากตาราง						
	tab สองมิติเพื่อประมาณค่าใดๆ ที่อยู่ระหว่างแถวและหลัก						
	เมื่อ x0 เป็นค่าข้อมูลที่ต้องการประมาณค่าที่อยู่ระหว่างหลัก						
No. Contraction of the second s	ที่ 1 ของ tab และ y0 เป็นค่าข้อมูลที่ต้องการประมาณซึ่งอยู่						
	ระหว่างแถวที่ 1 ของ tab						

#### ตารางที่ 2.5 โปรแกรม MATLAB สำหรับการประมาณค่าใน 2 มิติ

# 2.8 งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง (Literature Review)

เนื้อหาในส่วนงานวิจัยที่เกี่ยวข้องนั้น เนื่องจากการทำวิจัยในครั้งนี้ มีวัตถุประสงค์เพื่อนำเอา ชุดวัดการกระจายแรงที่ได้ออกแบบไปใช้ทดสอบเพื่อหาการกระจายแรง และขนาครอยยุบตัวของเสื้อ เกราะอ่อนป้องกันกระสุนปืน ซึ่งเป็นที่รู้กันโดยทั่วไปว่า ถ้ากล่าวถึงเรื่องของอาวุธยุทโธปกรณ์ ไม่ว่า จะเป็นการกิดก้น พัฒนาสิ่งใหม่ๆ หรือสิ่งใดๆ ที่จะช่วยส่งเสริมให้มีการพัฒนาอย่างก้าวหน้า นั่น หมายถึงกวามถับที่มีผลต่อกวามมั่นกงของประเทศ ซึ่งข้อมูลเหล่านี้จะไม่ถูกเผยแพร่สู่สาธารณชน โดยทั่วไป ดั้งนั้นผู้วิจัยได้ทำการศึกษางานวิจัยที่เกี่ยวข้องในส่วนของการประยุกต์ใช้เซนเซอร์ และ งานวิจัยอื่นๆ ที่เป็นประโยชน์สำหรับการทำวิจัยในกรั้งนี้คือ

ธเนส อุไรเรืองพันธ์, ดารณี หอมดี [11] ได้วิจัยเรื่องการวิเคราะห์ประสิทธิภาพของเซนเซอร์ที่มี ความเหมาะสมสำหรับตรวจจับท่าทางการเคลื่อนไหวของมือ เป็นการวิเคราะห์ประสิทธิภาพของ เซนเซอร์ระหว่าง LVDT กับฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์เป็นอุปกรณ์ตรวจจับการเคลื่อนที่ของมือ แขน หรือศรีษะสำหรับทดแทนการใช้ถุงมืออิเล็กทรอนิกส์ซึ่งในปัจจุบันมีต้นทุนสูง ผลที่ได้คือฮอลล์เอฟ เฟกต์เซนเซอร์ให้ผลการวัดระยะและการงอของข้อโคนนิ้วดีกว่า LVDT เนื่องจากมีก่าเบี่ยงเบน มาตรฐานของข้อมูลที่น้อยกว่า และฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์ให้ผลลัพธ์ของก่ากวามต่างศักย์เป็นเชิง เส้นมากกว่า LVDT ดังนั้นฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์จึงมีความเหมาะสมที่จะนำมาพัฒนาเป็นเซนเซอร์ ในการตรวจจับท่าทางภาษามือ

Ferrazzin D., และคณะ [12] ได้วิจัยเรื่อง Hall Effect Sensor - Based Linear Transducer เป็น การนำเสนอรูปแบบใหม่ของทรานสดิวเซอร์บนพื้นฐานของฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์ โดยที่ ทรานสดิวเซอร์นี้มีขนาดเล็ก ราคาถูก เหมาะสำหรับติดที่ดำแหน่งความห่างของนิ้วมือที่มีช่องว่างการ เคลื่อนที่น้อย จากข้อดีของฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์ที่มีอยู่มากมาย รูปแบบทางคณิตสาสตร์ที่มีการ พิสูจน์แล้ว จึงได้ตัดสินใจเลือกใช้เป็นอุปกรณ์สำหรับทำเป็นต้นแบบของทรานสดิวเซอร์ ซึ่งได้ทำ การทดลองจากการใช้ฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์ของบริษัท Allegro เบอร์ UGN7032U ด้วยเทคนิคการ ตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Slide-by ผลคือได้ก่า Voltage Offset = 2.522 V, Amplification Factor = 1.817 V, Form Factor = 0.2931/mm<sup>2</sup>, Displacement Offset = 0.329 mm และ Relative Percentile Error = 1.56 % การตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Bipolar Slide-by ผลคือได้ก่า Coefficient = 0.796 V/mm, Two Magnets at Distance = 5.120 mm, Maximizes the Linear Part = 4.817 mm และ Total Effective Air Gap  $\approx$  1.1 mm จากก่าตัวแปรที่หาได้จริงในการ ทดลองทำให้เห็นว่าฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์สามารถนำไปใช้เป็นเซนเซอร์ใหม่ของถุงมือ อิเล็กทรอนิกส์

Lee I., Kosko B. และ Anderson W. F. [13] ได้วิจัยเรื่อง Modeling Gunshot Bruises in Soft Body Armor with an Adaptive Fuzzy System เป็นการนำเสนอเกี่ยวกับรูปแบบรอยแผลฟกช้ำที่ เกิดขึ้นหลังจากถูกยิงด้วยกระสุนปืนขณะใส่เสื้อเกราะอ่อนกันกระสุน ซึ่งรอยแผลฟกช้ำที่เกิดขึ้นนั้นมี ผลมาจากความลึกและความกว้างที่เกิดขึ้นบนเสื้อเกราะอ่อนกันกระสุน และสืบเนื่องจากเส้นใยที่ใช้ ทำเป็นเสื้อเกราะอ่อนกันกระนั้นมีความแปรปรวนที่เกิดขึ้นมาตั้งแต่ด้นเนื่องมาจากคุณสมบัติของเส้น ใยที่สามารถเคลื่อนไหวได้ จึงทำการทดลองเพื่อหารูปแบบการจำลองการเกิดความลึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะอ่อนถูกยิงด้วยกระสุนปืน โดยหลังการทดลองพบว่าลูกเบสบอลให้ความลึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะอ่อนถูกขึ่งด้วยกระสุนปืน โดยหลังการทดลองพบว่าลูกเบสบอลให้ความสึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะอ่อนถูกขึ่งด้วยกระสุนปืน โดยหลังการทดลองพบว่าลูกเบสบอลให้ความสึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะอ่อนถูกขึ่งด้วยกระสุนปืน โดยหลังการทดลองพบว่าลูกเบสบอลให้กวามสึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะอ่อนถูกขึ่งด้วยกระสุนปืน โดยหลังการทดลองพบว่าลูกเบสบอลให้กวามสึกและความกว้าง หลังเสื้อเกราะสุนปืนที่ส่งผลต่อความลึก และน้ำหนักของหัวกระสุนปืน ตัวอย่างเช่น การทดสอบ ด้วยลูกเบสบอลที่ความเร็ว 90 mph ทำให้เกิดความลึก 21.6 mm เทียบเท่ากับกระสุนปืนขนาด .357 Magnum ทำให้เกิดความลึก 21 mm การทดสอบด้วยลูกเบสบอลที่ความเร็ว 80 mph ทำให้เกิดความลึก 17 mm เทียบเท่ากับกระสุนปืนขนาด .40 Caliber ทำให้เกิดความลึก 19 mm การทดสอบด้วยลูกเบส บอลที่ความเร็ว 70 mph ทำให้เกิดความลึก 13.6 mm เทียบเท่ากับกระสุนปืนขนาด .38 Caliber ทำให้ เกิดความลึก 15 mm และการทดสอบด้วยลูกเบสบอลที่ความเร็ว 40 mph ทำให้เกิดความลึก 6.5 mm

# 2.9 สรุปทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

การศึกษาทฤษฎีที่กี่ยวข้องก็เพื่อประโยชน์ในการออกแบบของงานวิจัย โดยนำเอาหลักความรู้ และทฤษฎีต่างๆ มาประยุกติ์ และพิสูจน์ใช้ในการทำวิจัยครั้งนี้ ซึ่งกล่าวโดยสรุปคือ การทำวิจัยเรื่อง การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน ด้องใช้ทฤษฎีทางฟิสิกส์ สำหรับการกำนวณหาปริมาณของแรงจากกระสุนปืน เพื่อนำมาใช้สำหรับการออกแบบในส่วนของ อุปกรณ์รับแรง ทฤษฎีฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์นำมาใช้ออกแบบในส่วนงานรับรู้ โดยใช้ฮอลล์เอฟ เฟกต์เซนเซอร์ทำหน้าที่แปลงค่าของแรงที่เป็นปริมาณทางฟิสิกส์ให้เป็นสัญญาณแรงดันไฟฟ้า ระบบ คาด้าแอกกวิซิชั่นเป็นการนำเอาสัญญาณแรงดันไฟฟ้าที่ได้จากฮอลล์เอฟเฟกต์เซนเซอร์เปลี่ยนเป็น สัญญาณดิจิตอลก่อนส่งไปประมวลผลโดยคอมพิวเตอร์ อาศัยหลักทฤษฎีการประมาณค่าในช่วง สำหรับสร้างเป็นกราฟสอง สามมิติที่สมบูรณ์ สุดท้ายเป็นการประเมิณความสามารถการทำงานของ อุปกรณ์หลังการออกแบบได้จากทฤษฎีกำนิยามที่ใช้ในการวัดทางอุตสาหกรรม



# บทที่ 3

# การออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

สำหรับบทนี้ ผู้ทำการวิจัยจะทำการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซ็นเซอร์ โดยเริ่มจากการพิสูจน์ความเป็นเชิงเส้นของอุปกรณ์ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ตามทฤษฎีที่ได้ ศึกษาในบทที่ 2 หัวข้อ 2.3 ออกแบบชุคตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ จากนั้นทำการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้อุปกรณ์รับแรงที่สร้างมาจากกระบอกสูบ (Air Cylinder) [14, 15] และส่งผ่านแรงด้วยลมให้ชุคตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซ็นเซอร์ เพื่อใช้ในการแปลงค่าแรง (Force) ที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงดันไฟฟ้า สุดท้ายเป็นการ ทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์ที่ออกแบบด้วยเทคนิกการตรวจจับความความเข้มของ สนามแม่เหล็กในแบบต่างๆ ตามทฤษฎีในบทที่ 2 หัวข้อ 2.3.2

### 3.1 ทดสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

สิ่งแรกที่สำคัญและต้องทำก่อนเลือกใช้วัสดุ หรืออุปกรณ์ใดๆ ในการทดลองคือต้องทำการ พิสูงน์ถึงคุณสมบัติของวัสดุ หรืออุปกรณ์นั้นๆ ว่าเป็นไปตามหลักทฤษฎีหรือคุณสมบัติเฉพาะตัวที่ ระบุไว้หรือไม่ เพื่อการออกแบบในขั้นตอนต่อไปที่ถูกต้องและผลที่ได้ตรงตามวัตถุประสงค์ที่ตั้งไว้

#### 3.1.1 อุปกรณ์และการทดสอบความเป็นเชิงเส้น

ในการทดสอบนี้เลือกใช้วิธีการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode โดยการนำเอาขั้วใต้ (S) ของแม่เหล็กถาวรหันเข้าหาด้านหน้าของฮอลล์เอ็ฟเฟดท เซ็นเซอร์ ตามทฤษฎีความต่างศักย์ที่ได้จะมีก่าที่แปรผกผันกับระยะความห่างระหว่างขั้วใต้ของ แม่เหล็กถาวรกับฮอลเอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ กล่าวคือถ้าระยะความห่างยิ่งใกล้จะทำให้ก่าความต่างศักย์ที่ ได้จากกับฮอลล์เอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์เป็นบวกมากยิ่งขึ้น อุปกรณ์ที่ใช้ในการทดสอบมีแหล่งจ่ายไฟ้ฟ้า กระแสตรงขนาด 5 V<sub>d</sub> จ่ายให้กับฮอลล์เอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ เบอร์ที่ใช้กือ 1A1302 ดังรูปที่ 3.2 ซึ่งมี คุณสมบัติเฉพาะตัวของค่าสัมประสิทธิ์ความไวเท่ากับ 1.3 mV/G และค่าความต่างศักย์ขณะไม่มี สนามแม่เหล็กเท่ากับ 2.67 V<sub>d</sub> ที่ระยะความห่างระหว่างขั้วใต้ของแม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอ็ฟเฟดท เซ็นเซอร์เป็น 10 มิลลิเมตรดังรูปที่ 3.3 เริ่มต้นการทดสอบโดยตั้งระยะความห่างระหว่างขั้วใต้ของ แม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ที่ 10 มิลลิเมตร จากนั้นทำการลดระยะความห่างลงทีละ 1 มิลลิเมตรตั้งแต่ 10, 9, 8 จนเป็น 0 มิลลิเมตร ทำการทดสอบซ้ำเช่นนี้เป็นจำนวน 5 ครั้ง พร้อมกับ บันทึกก่าความต่างศักย์ของกับฮอลล์เอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ที่เปลี่ยนแปลงตามระยะความห่างต่างๆ



รูปที่ 3.1 วิธีการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode



รูปที่ 3.3 การทคสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Unipolar head-on mode

# 3.1.2 ผลการทดสอบความเป็นเชิงเส้น

ผลที่ได้จากการทดสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์คือ ถ้าระยะความ ห่างระหว่างขั้วใต้ของแม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ยิ่งใกล้จะทำให้ค่าความต่างศักย์ที่ได้ จากกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์เป็นบวกมากยิ่งขึ้น ดังตารางที่ 3.1 ซึ่งมีความสอดคล้องกับทฤษฎีใน บทที่ 2 หัวข้อ 2.3 และความเป็นเชิงเส้นที่ได้หลังทำการทดสอบเป็น 74.9 เปอร์เซ็นต์ ดังรูปที่ 3.4

		,				,	,
a		୍ୟ	<u> </u>		ଟ ର ।	1 ର	ď
ตารางท 3 1	แลการทดสอบควาบ	119/91	แหงเส	าเของสอก	ิกเจพ	ເຟຄານເສນ	แหลรแบบ
FI 13 IN FI J.1		10 D M	19 D A 9 P I	N 001006	618O M		

ระยะทาง				Vout			
(	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R
(mm)	(V <sub>dc</sub> )						
10	2.67	2.67	2.67	2.67	2.67	2.67	0.00
9	2.69	2.70	2.69	2.69	2.69	2.69	0.01
8	2.72	2.72	2.72	2.72	2.72	2.72	0.00
7	2.76	2.76	2.76	2.76	2.76	2.76	0.00
6	2.82	2.82	2.83	2.82	2.82	2.82	0.01
5	2.90	2.91	2.91	2.91	2.90	2.91	0.01
4	3.02	3.01	3.01	3.01	3.01	3.01	0.01
3	3.26	3.23	3.23	3.23	3.25	3.24	0.03
2	3.57	3.62	3.57	3.60	3.57	3.59	0.05
1	4.24	4.24	4.14	4.24	4.14	4.20	0.10
0	4.91	4.92	4.92	4.92	4.92	4.92	0.01

#### Unipolar head-on mode



รูปที่ 3.4 กราฟความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Unipolar head-on mode

#### 3.1.3 ตัวอย่างการคำนวณหาความเข้มของสนามแม่เหล็ก

สำหรับการคำนวณหาความเข้มของสนามแม่เหล็กนั้น สามารถหาได้จากการคำนวณ ตามสมการที่ 2.27 ในบทที่ 2

$$B = \frac{V_{out(B)} - V_{out(o)}}{S}$$

โดยที่ V<sub>out(o)</sub> เป็นความต่างศักย์ขณะไม่มีสนามแม่เหล็ก V<sub>out(B)</sub> เป็นความต่างศักย์ขณะมีสนามแม่เหล็ก S เป็นสัมประสิทธิ์ความไว มีหน่วยเป็นโวลต์ต่อเกาซ (V/G) B เป็นความเข้มของสนามแม่เหล็ก มีหน่วยเป็นเกาซ (G)

ตัวอย่างของการคำนวณความเข้มของสนามแม่เหล็กที่ระยะความห่างระหว่างขั้วใต้ของ แม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอีฟเฟคทเซ็นเซอร์เป็น 8 มิลลิเมตร มีค่าความต่างศักย์เท่ากับ 2.72 V<sub>a</sub> ค่าความ ต่างศักย์ขณะไม่มีสนามแม่เหล็กเท่ากับ 2.67 V<sub>a</sub> และก่าก่าสัมประสิทธิ์ความไวของกับฮอลล์เอีฟ เฟคทเซ็นเซอร์เท่ากับ 1.3 mV/G แทนก่าที่ได้ลงในสมการข้างต้นจะได้ว่า

$$B = \frac{2.72 V_{dc} - 2.67 V_{dc}}{1.3 \frac{mV}{G}}$$
$$B = \frac{0.05 V_{dc}}{0.0013 \frac{V_{dc}}{G}} = 38.46 G$$

ดังนั้นความเข้มของสนามแม่เหล็กที่ระยะความห่าง 8 มิลลิเมตร ระหว่างขั้วใต้ของ แม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ มีค่าเท่ากับ 38.46 G เป็นต้น

# 3.2 ออกแบบชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

ลักษณะการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กถาวรด้วยฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์นั้น ผู้ทำการวิจัยได้ออกแบบให้อุปกรณ์ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์มีการติดตั้งอยู่กับที่ และมีแม่เหล็กถาวรที่ สามารถเคลื่อนที่ผ่านอุปกรณ์ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ส่งผลให้เกิดความเข้มของสนามแม่เหล็กที่ แตกต่างกันในแต่ละตำแหน่งการเคลื่อนที่ของแม่เหล็กถาวร ในที่นี้ผู้ทำการวิจัยได้นำเอาเซ็นเซอร์ ตรวจจับแรงดันน้ำของเครื่องซักผ้ามาประยุกต์ใช้เป็นชุดการเคลื่อนที่ของแม่เหล็กถาวร โดยนำเอา เฉพาะชุดโครงสร้างไดอะแฟรมที่สามารถเคลื่อนที่ได้มาใช้ประโยชน์โดยการติดตั้งแม่เหล็กถาวรลง บนแกนที่ต่ออยู่กับชุดไดอะแฟรมที่สามารถเคลื่อนที่ได้ แต่เนื่องจากแกนที่สามารถเคลื่อนที่ได้นั้นไม่ สามารถรักษาตำแหน่งการเคลื่อนที่ให้เป็นเส้นตรงได้ ซึ่งจะส่งผลต่อการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กถาวรของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ดังนั้นผู้ทำการวิจัยจึงได้ออกแบบโดยการติดตั้ง สปริงชนิดอ่อนที่บริเวรปลายของแกนเพื่อประคองให้แกนมีการเคลื่อนที่เป็นเส้นตรงมากขึ้น ดังรูป 3.5

หลักการทำงานเมื่อมีแรงคันลมจ่ายเข้า ทำให้แผ่นไดอะแฟรมเกิดการเคลื่อนที่ (ระยะการ เคลื่อนที่สุดสุดของแผ่นไดอแฟรมเท่ากับ 10 มิลลิเมตร) ส่งผลให้แกนที่ต่ออยู่กับชุดไดอะแฟรมที่มี การติดตั้งแม่เหล็กถาวรเกิดการเคลื่อนที่ตามไปด้วย ดังนั้นฮอลล์เอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์จะทำการตรวจจับ กวามเข้มของสนามแม่เหล็กตามตำแหน่งการเคลื่อนที่ของแม่เหล็กถาวร



รูปที่ 3.6 ชุดฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

#### 3.3 ออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

การออกแบบในหัวข้อนี้ผู้ทำการวิจัยได้นำเอากระบอกสูบ (Air Cylinder) มาประยุกต์ใช้เป็นชุด รับ-ส่งแรงร่วมกับชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในข้อ 3.2 ดังแสดงใน รูปที่ 3.7 และ 3.8 โดยใช้กระบอกสูบ 2 แกน ซึ่งมีระยะการเคลื่อนที่ 45 มิลลิเมตร แกนหนึ่งสำหรับทำ หน้าที่รับแรง และแกนอีกข้างหนึ่งต่อพ่วงกับกระบอกสูบชนิด 1 แกนซึ่งทำหน้าที่สร้างแรงด้านจาก การจ่ายแรงคันลม (Air Supply) เมื่อมีแรงมากระทำโดยที่แรงนั้นมีขนาดมากกว่าชุดสร้างแรงด้านจะ ส่งผลให้กระบอกสูบ 2 แกนเกิดการเคลื่อนที่ และมีแรงดันลมออกจากกระบอกสูบ 2 แกน ส่งผ่านไป ยังชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ส่งผลให้แกนที่ติดตั้งแม่เหล็กถาวร (Permanent Magnet) เคลื่อนที่ตัดผ่านอุปกรณ์ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ จากนั้นฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซ็นเซอร์จะแปลงค่าแรง (Force) ที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงดันไฟฟ้า



รูปที่ 3.7 บล็อกไดอะแกรมทรานสดิวเซอร์วัดแรง



รูปที่ 3.8 ชุครับ-ส่งแรง

# 3.3.1 ความสัมพันธ์ระหว่างชุดรับ-ส่งแรงกับชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟ เฟคทเซ็นเซอร์

ชุดรับ-ส่งแรงที่ได้ออกแบบในข้างต้น ทำมาจากกระบอกสูบชนิด 2 แกนที่มีระยะการ เคลื่อนที่สุงสุดเท่ากับ 45 มิลลิเมตร กระบอกสูบมีการเคลื่อนที่เมื่อมีแรงมากระทำในขณะเดียวกันก็จะ มีแรงดันลมออกมาจากกระบอกสูบ ซึ่งแรงดันลมนี้เองที่นำไปจ่ายให้กับชุดตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กฮอลล์เอีฟเฟคทเซ็นเซอร์ ส่งผลให้แกนที่ติดตั้งแม่เหล็กถาวรและต่ออยู่กับชุด ใดอะแฟรมที่สามารถเคลื่อนที่ได้เป็นระยะสุงสุดเท่ากับ 10 มิลลิเมตร เกิดการเกลื่อนที่ตามขนาดของ แรงดันลมที่ได้รับมาจากกระบอกสูบ ดังนั้นจะเห็นได้ว่าระยะการเกลื่อนที่ของกระบอกสูบ 2 แกน กับแกนที่ติดตั้งแม่เหล็กถาวรไม่เท่ากัน แต่จากการทดลองพบว่าการเกลื่อนที่ของทั้งสองนั้นมี ความสัมพันธ์กันเป็นเชิงเส้น คืออัตราส่วนการเกลื่อนที่ระหว่างกระบอกสูบ 2 แกน กับแกนที่ติดตั้ง แม่เหล็กถาวรเป็นอัตราส่วนที่ 1.0 ต่อ 0.22 มิลลิเมตร ดังแสดงในตารางที่ 3.2 และรูปที่ 3.9

ตารางที่ 3.2	ความสัมพันธ์ระหว่างชุดรับ-ส่งแรงกับชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็ก
	ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

ระยะการเคลื่อนที่แกน	ระยะการเคลื่อนที่ชุครับ-ส่งแรง							
ที่ติดตั้งแม่เหล็กถาวร	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R	
(mm)	(mm)	(mm)	(mm)	(mm)	(mm)	(mm)	(mm)	
1	4.5	5.0	4.5	4.5	6.0	4.9	1.5	
2	9.5	9.0	10.0	10.0	9.5	9.6	1.0	
3	13.0	13.0	14.0	13.5	14.0	13.5	1.0	
4	17.5	17.5	17.0	18.0	17.5	17.5	1.0	
5	21.5	22.0	23.0	21.5	22.0	22.0	1.5	
6	27.0	26.5	27.0	27.5	26.5	26.9	1.0	
7	31.5	31.0	32.0	32.0	31.5	31.6	1.0	
8	37.0	36.0	36.0	35.5	36.5	36.2	1.5	
9	40.5	41.5	40.5	40.0	41.0	40.7	1.5	
10	45.0	45.0	45.0	45.0	45.0	45.0	0.0	



รูปที่ 3.9 อัตราส่วนการเคลื่อนที่ระหว่างชุดรับ-ส่งแรงกับแกนที่ติดตั้งแม่เหล็กถาวร

#### 3.4 ทดสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรง

หลังทำการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ขั้นตอนต่อไปเป็น การทดสอบความเป็นเชิงเส้นในแต่ละแบบของเทคนิคการตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กคือ แบบ Unipolar head-on mode แบบ Bipolar slide-by และแบบ Push-push approach ตามทฤษฎีในบทที่ 2 หัวข้อ 2.2.3 ซึ่งในการทดสอบครั้งนี้จะใช้ Precision Pressure Indicator Calibrator เป็นชุดกำเนิดแรง ในรูปของแรงดันลมมีหน่วยเป็น (kgf/cm<sup>2</sup>) ซึ่ง Precision Pressure Indicator Calibrator นี้ได้ผ่านการ สอบเทียบ (Calibrated) แล้วค่าอยู่ในมาตรฐานตลอดย่านการใช้งาน

การทคสอบความปืนเชิงเส้นนี้อาศัยการจำลองแรงคันลมแทนการใช้แรงจริง โคยปรับค่าชุด สร้างแรงต้านด้วยแรงคันลมเท่ากับ 2.0 kgf/cm<sup>2</sup> จากนั้นทำการจำลองแรงที่เข้ามากระทำด้วยแรงคัน ลมซึ่งได้มาจาก Precision Pressure Indicator Calibrator ตั้งแต่ 2.4 kgf/cm<sup>2</sup> จนถึง 3.8 kgf/cm<sup>2</sup>



รูปที่ 3.10 อุปกรณ์สำหรับทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรง

# 3.4.1 ความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode

ตารางที่ 3.3 ผลการทดสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิกการตรวจจับความ เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode

Pressure	J. J.			Vout	S		
$(1 \operatorname{ref}/\operatorname{cm}^2)$	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R
(kgi/cm)	(V <sub>dc</sub> )	( V <sub>dc</sub> )	(V <sub>dc</sub> )	(V <sub>dc</sub> )	(V <sub>dc</sub> )	( V <sub>dc</sub> )	( V <sub>dc</sub> )
2.40	2.52	2.52	2.52	2.52	2.52	2.52	0.00
2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	0.00
2.80	2.64	2.64	2.64	2.64	2.64	2.64	0.00
3.00	2.72	2.68	2.72	2.68	2.68	2.70	0.04
3.20	2.84	2.84	2.84	2.84	2.84	2.84	0.00
3.40	3.12	3.08	3.12	3.12	3.12	3.11	0.04
3.60	4.56	4.56	4.56	4.56	4.56	4.56	0.00
3.80	4.60	4.60	4.60	4.60	4.60	4.60	0.00



รูปที่ 3.11 กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode

# 3.4.2 ความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์่วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Bipolar slide-by

ตารางที่ 3.4 ผลการทดสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความ เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Bipolar slide-by

Pressure	Vout									
$(1 \operatorname{ref}/\operatorname{cm}^2)$	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R			
(kgi/cm)	(V <sub>dc</sub> )									
2.40	1.61	1.61	1.61	1.65	1.61	1.62	0.04			
2.60	2.10	2.14	2.17	2.10	2.10	2.12	0.07			
2.80	3.18	3.18	3.18	3.18	3.18	3.18	0.00			
3.00	3.48	3.45	3.48	3.49	3.48	3.48	0.04			
3.20	3.65	3.65	3.71	3.65	3.65	3.66	0.06			
3.40	3.71	3.71	3.71	3.71	3.71	3.71	0.00			
3.60	4.46	4.46	4.46	4.46	4.46	4.46	0.00			
3.80	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	0.00			



รูปที่ 3.12 กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Bipolar slide-by

# 3.4.3 ความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Push-push approach

ตารางที่ 3.5 ผลการทคสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความ เข้มสนามแม่เหล็กแบบ Push-push approach

Pressure	Vout									
$(1 - f/am^2)$	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R			
(kgi/cm)	(V <sub>dc</sub> )									
2.40	0.99	0.96	0.99	1.00	0.99	0.99	0.04			
2.60	1.56	1.54	1.56	1.56	1.56	1.56	0.02			
2.80	1.69	1.68	1.69	1.72	1.69	1.69	0.04			
3.00	2.36	2.32	2.36	2.36	2.36	2.35	0.04			
3.20	2.88	2.88	2.88	2.88	2.88	2.88	0.00			
3.40	3.22	3.22	3.22	3.26	3.22	3.23	0.04			
3.60	3.93	3.93	3.93	3.93	3.93	3.93	0.00			
3.80	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	0.00			


รูปที่ 3.13 กราฟความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงกับเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็กแบบ Push-push approach

## 3.4.4 เปรียบเทียบความเป็นเชิงเส้นในแต่ละแบบของเทคนิคการตรวจจับความเข้ม สนามแม่เหล็ก

เมื่อนำผลที่ได้จากการทดสอบทั้ง 3 แบบข้างต้นมาเปรียบเทียบกันจะเห็นได้ว่า การวัด กวามเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Push-Push Approach นั้นมีความเป็นเชิงเส้นมากสุด รองลงมาคือ แบบ Bipolar Slide-by และที่มีความเป็นเชิงเส้นน้อยสุดคือแบบ Unipolar Head-on Mode ดังรูปที่ 3.14 ด้านล่าง



รูปที่ 3.14 เปรียบเทียบความเป็นเชิงเส้นในแต่ละแบบของเทคนิคการตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็ก

#### 3.5 สรุปการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

ผลที่ได้จากการทดสอบความเป็นเชิงเส้นของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์นั้นเป็นไปตามทฤษฎีที่ อธิบายไว้ในบทที่ 2 คือถ้าระยะความห่างระหว่างขั้วใต้ของแม่เหล็กถาวรกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ยิ่งใกล้จะทำให้ก่าความต่างศักย์ที่ได้จากฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์เป็นบวกมากยิ่งขึ้น และได้ความเป็น เชิงเส้นเท่ากับ 74.9 เปอร์เซ็นต์ โดยการใช้เทคนิคการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on mode

การออกแบบชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ โดยการประยุกย์ใช้ โครงสร้างของเซ็นเซอร์ตรวจจับแรงดันน้ำของเครื่องซักผ้า ผลที่ได้เป็นที่พอใจคือสามารถนำมาใช้ เป็นชุดสำหรับการเคลื่อนที่ของแท่งแม่เหล็กถาวรได้

การออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์นั้น เป็นการนำเอาชุด ตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ที่ออกแบบก่อนหน้านี้มาใช้ร่วมกับชุดรับ-ส่งแรงที่สร้างมาจากกระบอกสูบ ผลที่ได้คืออุปกรณ์ทั้งสองส่วนสามารถทำงานร่วมกันได้ในลักษณะ ที่เป็นเชิงเส้น จากนั้นทำการทดสอบความเป็นเชิงเส้นของทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้เทคนิคการ ตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กทั้ง 3 แบบคือ Unipolar head-on mode, Bipolar slide-by และPushpush approach ผลกือแบบ Push-push approach จะให้ความเป็นเชิงเส้นมากที่สุด ดังนั้นจึงมีความ เหมาะสมที่จะนำเทคนิคการตรวจจับแบบ Push-push approach ไปพัฒนาใช้กับการออกแบบชุดวัด การกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนต่อไป



# บทที่ 4

# การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบ เสื้อเกราะกันกระสุน

ผู้ทำการวิจัยได้ออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในบทที่ 3 โดย ทำการเลือกวิธีการวัดความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Push-Push Approach เนื่องจากผลที่ได้จาก การทดลองแสดงให้เห็นถึงความเป็นเชิงเส้นที่มากกว่าวิธีการอื่นๆ ซึ่งต่อจากนี้จะเป็นการออกแบบชุด วัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน โดยที่เนื้อหาเป็นการนำเอาการออกแบบ ทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในบทที่ 3 มาใช้ในการวัดการกระจายแรง ร่วมกับชุดรับแรงที่มีการออกแบบให้แข็งแรงมากขึ้นจนสามารถทนต่อแรงกระสุนปืนได้ และชุด Data Acquisition สำหรับเชื่อมต่อข้อมูลจากทรานสดิวเซอร์วัดแรงไปยังกอมพิวเตอร์เพื่อประมวลผล ด้วยโปรแกรม LabVIEW [16] และแสดงเป็นกราฟิกสองและสามมิติโดยโปรแกรม MATLAB การ ออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนในงานวิจัยนี้ใช้ทรานสดิวเซอร์วัด แรงทั้งหมด 25 ชุด เพื่อรองรับการทำงานของชุดรับแรงจำนวน 25 ชุด โดยแต่ละชุดมีพื้นที่รับแรง ประมาณ 1.0 ตารางนิ้ว โดยการวางเรียงกันเป็น 5 ตัวต่อแถว ทั้งหมด 5 แถว กรอบกลุมพื้นที่การ ทดสอบประมาณ 25 ตารางนิ้ว รูปที่ 4.1 เป็นบลีอกไดอะแกรมการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง สำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน



รูปที่ 4.1 บล็อกไดอะแกรมการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง

#### 4.1 สร้างชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

นำชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ที่ได้ออกแบบในบทที่ 3 แบบ Push-Push Approach มาสร้างเพิ่มจนครบ 25 ชุด และประกอบลงบนแท่นวางดังรูปที่ 4.3



รูปที่ 4.2 ชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Push-Push Approach



รูปที่ 4.3 ชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์แบบ Push-Push Approach ทั้งหมด 25 ชุด

# 4.1.1 ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุดรับแรงกับแรงดันใฟ้ฟ้าที่ได้จากฮอลล์เอ็ฟ เฟคทเซ็นเซอร์

การสร้างชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กด้วยฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ทั้ง 25 ชุด ข้างต้นแล้วนั้น สิ่งที่ต้องทำเป็นลำดับต่อมาคือ การทดสอบหาย่านการวัดของเซ็นเซอร์แต่ละชุด เนื่องจากแต่ละชุดของเซ็นเซอร์ที่ทำการสร้างขึ้นนั้นมีความแตกต่างกันในเรื่องของระยะการติดตั้ง แม่เหล็กถาวร จึงส่งผลให้ค่าของแรงดันไฟฟ้าที่ได้จากอุปกรณ์ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ทั้ง 25 ตัวนั้น มีก่าไม่เท่ากันเมื่อเทียบกับการเกลื่อนที่ของแท่งแม่เหล็กถาวรในตำแหน่งเดียวกัน ดังนั้นผู้ทำการวิจัย ได้ทำการศึกษาและทดสอบหาย่านการวัดของแต่ละชุดเซ็นเซอร์ โดยทำการทดสอบเพื่อหา ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุดรับแรงกับแรงคันไฟฟ้าที่ได้จากฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ผลที่ได้แสดงให้เห็นดังรูปที่ 4.4 และตารางที่ 4.1



รูปที่ 4.4 ย่านการวัดของชุดตรวจจับความเข้มสนามแม่เหล็กด้วยฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ทั้ง 25 ชุด

ระยะการยุบตัว	แรงดับให้ฟ้าที่ได้จากสอกเอ็ฟเฟอทเซีบแหลร์ (Vatt)									
ของชุครับแรง										
(mm)	#1	#2	#3	#4	#5	#6	#7	#8	#9	#10
0	1.67	1.72	1.74	1.74	1.77	1.77	1.75	1.71	1.75	1.80
2	1.68	1.73	1.74	1.75	1.77	1.78	1.76	1.80	1.75	1.85
4	1.68	1.73	1.75	1.76	1.78	1.78	1.77	1.81	1.75	1.85
6	1.69	1.74	1.78	1.78	1.81	1.80	1.87	1.89	1.76	1.89
8	1.83	1.84	1.93	1.94	1.82	1.86	1.98	2.00	1.88	1.89
10	1.94	1.99	2.04	2.03	1.90	1.97	2.09	2.04	1.98	2.11
12	2.04	2.04	2.14	2.12	2.00	2.01	2.18	2.16	2.10	2.19
14	2.11	2.16	2.22 <	2.21	2.11	2.09	2.25	2.21	2.19	2.26
16	2.18	2.29	2.29	2.28	2.19	2.12	2.32	2.31	2.25	2.29
18	2.25	2.33	2.34	2.35	2.27	2.22	2.38	2.35	2.33	2.42
20	2.30	2.35	2.40	2.40	2.33	2.23	2.44	2.41	2.39	2.44
22	2.34	2.41	2.45	2.45	2.37	2.33	2.49	2.44	2.44	2.50
24	2.38	2.44	2.49	2.50	2.42	2.38	2.54	2.51	2.49	2.56
26	2.42	2.52	2.52	2.54	2.46	2.39	2.59	2.52	2.54	2.61
28	2.47	2.53	2.56	2.58	2.52	2.42	2.64	2.58	2.60	2.64
30	2.51	2.53	2.60	2.63	2.55	2.43	2.71	2.67	2.66	2.74
32	2.55	2.59	2.64	2.68	2.59	2.44	2.79	2.68	2.73	2.81
34	2.59	2.65	2.69	2.73	2.64	2.50	2.88	2.70	2.82	2.91
36	2.64	2.66	2.74	2.78	2.69	2.53	2.99	2.81	2.92	2.91
38	2.67	2.72	2.79	2.87	2.75	2.54	3.13	3.02	3.05	3.14
40	2.75	2.78	2.86	2.97	2.82	2.54	3.31	3.04	3.22	3.35
42	2.83	2.88	2.97	3.15	2.90	2.61	3.54	3.29	3.46	3.60
44	2.94	2.95	3.10	3.37	3.01	2.62	3.78	3.61	3.78	3.91
Min	1.67	1.72	1.74	1.74	1.77	1.77	1.75	1.71	1.75	1.80
Max	2.94	2.95	3.10	3.37	3.01	2.62	3.78	3.61	3.78	3.91
R	1.27	1.23	1.36	1.64	1.24	0.85	2.03	1.89	2.04	2.12

ตารางที่ 4.1 ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุครับแรงกับแรงคันไฟ้ฟ้าที่ได้จาก ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ตัวที่ 1 ถึง 10

ระยะการขุบตัว	แรงคันใฟ้ฟ้าที่ได้จากฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Volt)									
ของชุครับแรง										
(mm)	#11	#12	#13	#14	#15	#16	#17	#18	#19	#20
0	1.71	1.72	1.79	1.74	1.68	1.79	1.72	1.74	1.73	1.77
2	1.71	1.76	1.79	1.74	1.69	1.79	1.76	1.78	1.73	1.78
4	1.73	1.77	1.79	1.77	1.69	1.80	1.77	1.79	1.74	1.79
6	1.85	1.84	1.80	1.78	1.79	1.90	1.84	1.90	1.82	1.85
8	2.00	2.03	1.94	1.94	1.87	2.03	2.03	2.05	1.94	2.03
10	2.09	2.12	2.07	2.02	1.99	2.15	2.12	2.08	2.05	2.09
12	2.19	2.13	2.17	2.11	2.09	2.21	2.13	2.19	2.14	2.26
14	2.27	2.24	2.26	2.23	2.19	2.29	2.24	2.29	2.21	2.26
16	2.33	2.34	2.34	2.31	2.27	2.36	2.34	2.37	2.28	2.34
18	2.39	2.41	2.40	2.35	2.34	2.40	2.41	2.42	2.35	2.38
20	2.45	2.50	2.46	2.44	2.38	2.46	2.50	2.44	2.40	2.42
22	2.51	2.59	2.53	2.46	2.43	2.50	2.59	2.52	2.45	2.57
24	2.56	2.59	2.59	2.51	2.48	2.55	2.59	2.65	2.49	2.58
26	2.62	2.63	2.65	2.57	2.54	2.59	2.63	2.67	2.53	2.59
28	2.68	2.71	2.71	2.60	2.59	2.65	2.71	2.75	2.57	2.63
30	2.74	2.78	2.79	2.67	2.65	2.72	2.78	2.82	2.62	2.68
32	2.83	2.89	2.88	2.75	2.70	2.77	2.89	2.94	2.67	2.76
34	2.93	3.00	3.00	2.84	2.77	2.86	3.00	3.07	2.73	2.85
36	3.07	3.16	3.14	3.00	2.82	2.96	3.16	3.29	2.80	2.96
38	3.22	3.47	3.32	3.11	2.92	3.08	3.47	3.50	2.89	3.15
40	3.44	3.66	3.53	3.23	3.06	3.23	3.66	3.77	2.99	3.25
42	3.72	3.95	3.84	3.53	3.17	3.44	3.95	4.27	3.13	3.58
44	3.95	4.12	4.23	3.91	3.38	3.74	4.12	4.48	3.43	3.78
Min	1.71	1.72	1.79	1.74	1.68	1.79	1.72	1.74	1.73	1.77
Max	3.95	4.12	4.23	3.91	3.38	3.74	4.12	4.48	3.43	3.78
R	2.24	2.40	2.45	2.18	1.70	1.95	2.40	2.74	1.70	2.00

ตารางที่ 4.1 ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุครับแรงกับแรงคันใฟ้ฟ้าที่ได้จาก ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ตัวที่ 11 ถึง 20 (ต่อ)

ระยะการขุบตัว	แรงคันไฟ้ฟ้าที่ไค้จากฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Volt)							
ของชุครับแรง		1	[	r				
(mm)	#21	#22	#23	#24	#25			
0	1.79	1.70	1.78	1.78	1.83			
2	1.79	1.79	1.85	1.79	1.83			
4	1.83	1.80	1.85	1.85	1.84			
6	1.88	1.87	1.87	1.89	1.85			
8	2.03	1.96	1.89	1.91	1.96			
10	2.13	2.12	2.04	1.93	2.08			
12	2.21	2.20	2.17	2.09	2.17			
14	2.29	2.23	2.25	2.13	2.21			
16	2.37	2.28	2.31	2.22	2.27			
18	2.44	2.39	2.34	2.28	2.36			
20	2.50	2.40	2.47	2.28	2.36			
22	2.56	2.48	2.47	2.41	2.47			
24	2.63	2.53	2.50	2.43	2.51			
26	2.69	2.57	2.54	2.47	2.53			
28	2.77	2.62	2.60	2.50	2.55			
30	2.86	2.70	2.60	2.56	2.63			
32	2.99	2.79	2.68	2.61	2.67			
34	3.13	2.85	2.71	2.69	2.72			
36	3.30	2.98	2.79	2.79	2.82			
38	3.48	3.11	2.84	2.87	2.86			
40	3.76	3.26	2.92	2.94	2.95			
42	4.21	3.53	3.12	3.11	3.05			
44	4.31	3.85	3.35	3.35	3.11			
Min	1.79	1.70	1.78	1.78	1.83			
Max	4.31	3.85	3.35	3.35	3.11			
R	2.51	2.15	1.57	1.57	1.28			

ตารางที่ 4.1 ความสัมพันธ์ระหว่างระยะการยุบตัวของชุดรับแรงกับแรงคันใฟ้ฟ้าที่ได้จาก ฮอลเอ็ฟเฟกทเซ็นเซอร์ตัวที่ 21 ถึง 25 (ต่อ)

#### 4.2 ชุดรับแรง

ในการออกแบบชุดรับแรงมีวัตถุประสงค์หลักคือ ต้องทนรับกับแรงที่รวดเร็วและรุนแรงได้ โดยไม่เกิดความเสียหายขึ้น ดังนั้นจึงต้องคำนึงถึงความแข็งแรงของอุปกรณ์เป็นหลัก ซึ่งทำมาจาก เหล็กเพลาตันจำนวน 25 ชุด โดยแต่ละชุดมีพื้นที่รับแรงเท่ากับ 1.0 ตารางนิ้ว และระยะการเคลื่อนที่ 50 มิลลิเมตร เพื่อรองรับการทดสอบสูงสุดที่ 44 มิลลิเมตร ตามมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 [1] สำหรับการออกแบบชุดรับแรงนั้นได้ทำการประเมินปริมาณแรง จากแรงที่กระทำด้วยกระสุนปืน ขนาด 9 มิลลิเมตร, น้ำหนัก 8.0 กรัม ที่ความเร็ว 341 เมตรต่อวินาที ในระยะยิง 5 เมตร สามารถ คำนวณได้จากสมการที่ 2.5 ในบทที่ 2 ดังนี้

$$v = v_0^2 + 2a(x - x_0)$$

โดยที่ *v* คือความเร็วปลาย มีหน่วยเป็น (m/s) *v*<sub>0</sub> คือความเร็วต้น มีหน่วยเป็น (m/s) *x* คือตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น (m) *x*<sub>0</sub> คือตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น (m) *a* คือความเร่งมีหน่วยเป็น (m/s<sup>2</sup>)

จากสมการข้างต้นให้แทนค่าลงในตัวแปรของสมการ

v = 0 m/s  $v_0 = 341 \text{ m/s}$   $(x - x_0) = 44 \text{ mm}$ จะได้ความเร่งเท่ากับ

 $a = \frac{0 - (341 \frac{m}{s})^2}{2 \times 44 \times 10^{-3} m} = -1.32 \times 10^6 \text{ m/s}^2$ 

จากนั้นคำนวณหาแรงที่กระทำโดยกระสุนปืนจากสมการที่ 2.11 ในบทที่ 2

$$F = ma$$

แทนค่าน้ำหนักกระสุนปืนลงในตัวแปรของสมการเพื่อหาค่าแรงจากกระสุนปืนมีค่าเท่ากับ

$$F = 0.008 \text{ kg} \times 1.32 \times 10^6 \text{ m/s}^2$$
  
 $F = 10,571 \text{ kg.m/s}^2$ 

ดังนั้นชุดรับแรงต้องสามารถทนรับแรงจากกระสุนปืนขนาด 10,571 kg.m/s<sup>2</sup> ใด้



รูปที่ 4.5 ชุดรับแรงสร้างจากเหล็กเพลาตันจำนวน 25 ชุด

## 4.3 ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม

เพื่อเป็นการป้องกันความเสียหายที่อาจเกิดกับชุด ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ จึงต้องเปลี่ยน ก่าแรงที่มีปริมาณมากให้เป็นลมด้วยกระบอกสูบชนิดสองแกนรุ่น CJ2W16-45 จำนวน 25 ชุด หลักการคือเมื่อกระบอกสูบเคลื่อนที่ก็จะมีปริมาณลมออกมาตามระยะการเคลื่อนที่ของกระบอกสูบ จากนั้นนำลมที่ได้ไปควบคุมการเคลื่อนที่ของแท่งยึดแม่เหล็กถาวร ที่สามารถเคลื่อนที่ได้ ใน อัตราส่วน 1.0 ต่อ 0.22 มิลลิเมตร (ชุดรับแรงต่อแท่งยึดแม่เหล็กถาวร) ดังรายละเอียดในบทที่ 3 หัวข้อ 3.3.1 เพื่อใช้ในการแปลงค่าแรง ที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงคันไฟฟ้าด้วยฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซนเซอร์ อีกหน้าที่หนึ่งคือเป็นตัวกลางสำหรับรับและส่งแรงระหว่างชุดรับแรงกับชุดสร้างแรงต้าน



รูปที่ 4.6 ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลมกับชุดสร้างแรงต้าน

#### 4.4 ชุดสร้างแรงต้าน

สำหรับชุดวัดการกระจายแรงนี้สามารถสร้างแรงต้านทานได้โดยการใช้ กระบอกสูบชนิดแกน เดียวรุ่น CDJ2B16-60 ร่วมกับ Pressure Regulator ทำหน้าที่แปลงค่าลมให้เป็นแรงด้าน สำหรับการ ประเมินหาค่าแรงต้านนั้น ผู้ทำการวิจัยอาศัยข้อมูลในบทที่ 2 หัวข้อ 2.2.4 มาคำนวณหาค่าแรงต้าน ของชุดวัดการกระจายแรงได้จากสมการที่ 2.7 ในบทที่ 2 ร่วมกับข้อมูลการเตรียมกระบะวัสดุหนุนใน บทที่ 2 หัวข้อ 2.1.5

$$v^2 = v_0^2 - 2g(y - y_0)$$

โดยที่ y คือตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น (m) y<sub>0</sub> คือตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น (m)

จากสมการข้างต้นให้แทนค่าลงในตัวแปรของสมการ

$$v = 0 \text{ m/s}$$
  
 $g = 9.81 \text{ m/s}^2$   
 $(y - y_0) = 2 \text{ m}$  คือค่าระยะทางการปล่อยลูกตุ่มเหล็ก

้งะ ได้ความเร็วเริ่มต้นขณะลูกตุ้มเหล็กเริ่มสัมผัสดินน้ำมันกับ

$$V_0 = \sqrt{2 \times 9.8 \ m/s^2 \times 2m} = 6.26 \ m/s^2$$

้จากนั้นทำการหาความเร่งของลูกตุ่มเหล็กขณะอยู่ในดินน้ำมันจากสมการที่ 2.5 ใบบทที่ 2

$$a = \frac{(6.26 \frac{m}{s})^2}{2 \times 0.019 m} = 1,031.25 \text{ m/s}^2$$

จากนั้นกำนวณหาแรงที่ลูกตุ่มเหล็กกระทำกับคินน้ำมันจากสมการที่ 2.11 ในบทที่ 2

$$F = 1.043 \text{ kg} \times 1,031.25 \text{ m/s}^2$$
  
 $F = 1,075.59 \text{ kg.m/s}^2$ 

ดังนั้นชุดสร้างแรงด้านทั้ง 25 ชุดต้องสามารถทนรับแรงขนาด 1,075.59 kg.m/s<sup>2</sup> ได้ ต่อไปเป็นการคำนวณหาก่าแรงคันลมสำหรับจ่ายให้กับชุดสร้างแรงด้านในแต่ละชุดซึ่ง สามารถคำนวณได้จากสมการที่ 2.21 ในบทที่ 2

$$P = \frac{F}{A}$$

โดยที่ F คือแรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg.m/s<sup>2</sup>)

A คือพื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเซนติเมตร (cm²)

P คือความคัน มีหน่วยเป็นปาสคาล (Pa)

A คือพื้นที่รับแรงของกระบอกสูบที่ทำหน้าที่สร้างแรงต้าน [10] ซึ่งมีค่าเท่ากับ

 $A = 2.0096 \times 10^{-4} \,\mathrm{cm}$ 

หาค่าแรงคันลมสำหรับจ่ายให้ชุดสร้างแรงต้านโดยแทนค่าลงในสมการที่ 2.21 จะได้

$$P = \frac{1,075.59 \ kg.m/s^2}{2.0096 \times 10^{-4} \ cm} = 5.35 \ \text{Mpa}$$

้ดังนั้นก่าแรงดันถมสำหรับจ่ายให้ชุดสร้างแรงต้านแต่ละชุดเท่ากับ 5.35/2 Mpa = 0.2 Mpa

#### 4.1.1 การสอบเทียบชุดปรับแรงดันลม (Pressure Regulator)

หลักการทำงานของชุดสร้างแรงด้านนั้น สิ่งที่สำคัญที่จะทำให้ชุดสร้างแรงด้านมีความ ถูกต้องในการทำงานแต่ละครั้งคือ ปริมาณแรงดันลมที่ป้อนให้กระบอกสูบแต่ละชุดต้องมีความ ถูกต้อง ดังนั้นสิ่งที่จำเป็นต้องทำคือการสอบเทียบชุดปรับแรงดันลมทั้ง 25 ชุด โดยที่ผู้ทำการวิจัยได้ ทำการสอบเทียบชุดปรับแรงดันลมทั้ง 25 ชุด ผลที่ได้คือชุดปรับแรงดันลมทั้งหมดอยู่ในเกณฑ์ มาตรฐานดังแสดงในรูปที่ 4.7 และตารางที่ 4.2



รูปที่ 4.7 การสอบเทียบชุดปรับแรงคันลม (Pressure Regulator)

Precision Pressure		Pressure Regulator (Mpa)									
Indicator Calibrator											
(Mpa)	PG#1	PG#2	PG#3	PG#4	PG#5	PG#6	PG#7	PG#8			
0.00	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000			
0.05	0.0541	0.0562	0.0532	0.0558	0.0571	0.0541	0.0571	0.0542			
0.10	0.1022	0.1072	0.1045	0.1105	0.1023	0.1022	0.1023	0.1072			
0.15	0.1560	0.1548	0.1572	0.1565	0.1581	0.1580	0.1581	0.1578			
0.20	0.2070	0.2053	0.2034	0.2089	0.2066	0.2070	0.2066	0.2053			
0.25	0.2576	0.2512	0.2546	0.2521	0.2507	0.2576	0.2507	0.2512			
0.30	0.3130	0.3174	0.3177	0.3100	0.3183	0.3130	0.3183	0.3174			
0.35	0.3577	0.3533	0.3586	0.3531	0.3527	0.3577	0.3527	0.3533			
0.40	0.4125	0.4146	0.4124	0.4109	0.4143	0.4125	0.4143	0.4146			
0.45	0.4640	0.4637	0.4609	0.4604	0.4608	0.4640	0.4608	0.4697			
0.50	0.5101	0.5128	0.5174	0.5134	0.5169	0.5101	0.5169	0.5128			
0.55	0.5674	0.5603	0.5614	0.5605	0.5644	0.5664	0.5644	0.5603			
0.60	0.6113	0.6175	0.6102	0.6156	0.6108	0.6113	0.6108	0.6175			
0.65	0.6571	0.6509	0.6535	0.6522	0.6565	0.6571	0.6565	0.6539			
0.70	0.7110	0.7120	0.7119	0.7107	0.7122	0.7110	0.7122	0.7120			
0.75	0.7512	0.7568	0.7542	0.7569	0.7614	0.7522	0.7614	0.7568			
0.80	0.8031	0.8071	0.8087	0.8054	0.8147	0.8021	0.8147	0.8071			

# ตารางที่ 4.2 การสอบเทียบชุคปรับแรงคันลมตัวที่ 1 ถึง 8



Precision Pressure	Pressure Regulator (Mpa)										
Indicator Calibrator											
(Mpa)	PG#9	PG#10	PG#11	PG#12	PG#13	PG#14	PG#15	PG#16			
0.00	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000			
0.05	0.0541	0.0571	0.0558	0.0571	0.0541	0.0562	0.0571	0.0541			
0.10	0.1022	0.1023	0.1105	0.1023	0.1022	0.1072	0.1023	0.1022			
0.15	0.1560	0.1581	0.1565	0.1581	0.1560	0.1548	0.1581	0.1560			
0.20	0.2070	0.2066	0.2089	0.2066	0.2070	0.2053	0.2066	0.2070			
0.25	0.2576	0.2507	0.2521	0.2507	0.2576	0.2512	0.2507	0.2576			
0.30	0.3130	0.3183	0.3100	0.3183	0.3130	0.3174	0.3183	0.3130			
0.35	0.3577	0.3527	0.3531	0.3527	0.3577	0.3533	0.3527	0.3577			
0.40	0.4125	0.4143	0.4109	0.4143	0.4125	0.4146	0.4143	0.4125			
0.45	0.4640	0.4608	0.4604	0.4608	0.4640	0.4637	0.4608	0.4640			
0.50	0.5101	0.5169	0.5134	0.5169	0.5101	0.5128	0.5169	0.5101			
0.55	0.5674	0.5644	0.5605	0.5644	0.5674	0.5603	0.5644	0.5674			
0.60	0.6113	0.6108	0.6156	0.6108	0.6113	0.6175	0.6108	0.6113			
0.65	0.6571	0.6565	0.6522	0.6565	0.6571	0.6509	0.6565	0.6571			
0.70	0.7110	0.7122	0.7107	0.7122	0.7110	0.7120	0.7122	0.7110			
0.75	0.7512	0.7614	0.7569	0.7614	0.7512	0.7568	0.7614	0.7512			
0.80	0.8031	0.8147	0.8054	0.8147	0.8031	0.8071	0.8147	0.8031			

# ตารางที่ 4.2 การสอบเทียบชุดปรับแรงคันลมตัวที่ 9 ถึง 16 (ต่อ)



Precision Pressure Indicator Calibrator	Pressure Regulator (Mpa)								
(Mpa)	PG#17	PG#18	PG#19	PG#20	PG#21	PG#22	PG#23	PG#24	PG#25
0.00	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000	0.0000
0.05	0.0571	0.0562	0.0558	0.0571	0.0541	0.0571	0.0562	0.0571	0.0562
0.10	0.1023	0.1072	0.1105	0.1023	0.1022	0.1023	0.1072	0.1023	0.1172
0.15	0.1581	0.1548	0.1565	0.1581	0.1560	0.1581	0.1548	0.1581	0.1548
0.20	0.2066	0.2053	0.2089	0.2066	0.2070	0.2066	0.2053	0.2066	0.2053
0.25	0.2507	0.2512	0.2521	0.2507	0.2576	0.2507	0.2512	0.2507	0.2512
0.30	0.3183	0.3174	0.3100	0.3183	0.3130	0.3183	0.3174	0.3183	0.3274
0.35	0.3527	0.3533	0.3531	0.3527	0.3577	0.3527	0.3533	0.3527	0.3533
0.40	0.4143	0.4146	0.4109	0.4143	0.4125	0.4143	0.4146	0.4143	0.4146
0.45	0.4608	0.4637	0.4604	0.4608	0.4640	0.4608	0.4637	0.4608	0.4677
0.50	0.5169	0.5128	0.5134	0.5169	0.5101	0.5169	0.5128	0.5169	0.5128
0.55	0.5644	0.5603	0.5605	0.5644	0.5674	0.5644	0.5603	0.5644	0.5603
0.60	0.6108	0.6175	0.6156	0.6108	0.6113	0.6108	0.6175	0.6108	0.6178
0.65	0.6565	0.6509	0.6522	0.6565	0.6571	0.6565	0.6509	0.6565	0.6509
0.70	0.7122	0.7120	0.7107	0.7122	0.7110	0.7122	0.7120	0.7122	0.7120
0.75	0.7614	0.7568	0.7569	0.7614	0.7512	0.7614	0.7568	0.7614	0.7568
0.80	0.8147	0.8071	0.8054	0.8147	0.8031	0.8147	0.8071	0.8147	0.8071

#### ตารางที่ 4.2 การสอบเทียบชุคปรับแรงคันลมตัวที่ 17 ถึง 25 (ต่อ)

#### 4.5 ส่วนรับข้อมูล (Data Acquisition)

ส่วนรับข้อมูลทำหน้าที่รับสัญญาณ ไฟฟ้า ที่ได้จากทรานสดิวเซอร์ทั้ง 25 ตัว ซึ่งเป็นสัญญาณ ต่อเนื่องหรือที่เรียกว่า "สัญญาณอนาลอก" ทำการแปลงให้เป็นสัญญาณดิจิตอล เพื่อประ โยชน์ ในการ บันทึกค่าของแรงที่แปลงอยู่ในรูปของแรงดันไฟฟ้า เพื่อใช้ในการคำนวณและแสดงผลต่อไป ซึ่งใน ส่วนนี้ต้องทำงานด้วยความเร็วสูง เนื่องจากต้องทำการเก็บค่าสัญญาณไฟฟ้าที่เกิดขึ้นในเวลาเดียวกัน จากทรานสดิวเซอร์ทั้ง 25 ชุด ในส่วนนี้ใช้ Data Acquisition PCI-Card รุ่น CI1715U ของบริษัท AdvanTech ที่มีช่องรับสัญญานอนาลอก 32 ช่อง มีอัตราการเก็บตัวอย่างของสัญญาณ (Sampling rate) 500 ks/s

#### 4.6 ส่วนบันทึกค่าและแสดงผล

ในส่วนนี้แบ่งออกเป็น 2 ส่วน คือ ส่วนที่เป็นฮาร์ดแวร์ตัวเครื่องคอมพิวเตอร์ และส่วนที่เป็น ซอฟท์แวร์โดยใช้โปรแกรม LabVIEW ในการติดต่อและรับค่าจากส่วนรับข้อมูลมาบันทึก เพื่อใช้ใน การคำนวณ และแสดงผลกราฟิกสอง สามมิติโดยใช้โปรแกรม MATLAB ในบทที่ 2 หัวข้อ 2.7.5



รูปที่ 4.8 บล็อกไดอะแกรมสำหรับโปรแกรม LabVIEW



รูปที่ 4.9 การแสดงผลของ โปรแกรม LabVIEW

# 4.7 การออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

หลังจากการออกแบบส่วนประกอบต่างๆ ของชุดวัดการกระจายแรงจึงทำให้ได้ชุดวัดการ กระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนที่สมบูรณ์แบบดังรูปที่ 4.13



รูปที่ 4.10 ด้านหน้าของชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 4.11 ด้านข้างของชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 4.12 ด้านหลังของชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 4.13 ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนที่สมบูรณ์แบบ

## 4.8 สรุปการออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน

สำหรับการออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน ผู้วิจัยได้นำเอา ผลที่ได้จากการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในบทที่ 3 มาประกอบ เข้ากับชุดรับแรงซึ่งมีการออกแบบขึ้นใหม่เพื่อเสริมความแข็งแรงจำนวน 25 ชุดในพื้นที่รับแรง 25 ตารางนิ้ว พร้อมด้วยชุดสร้างแรงต้านปรับขนาดแรงดับลมเท่ากับ 0.2 Mpa ต่อชุด ทั้งหมด 25 ชุด และ หลังจากทำการประกอบในส่วนต่างๆ พร้อมแล้ว ในบทต่อไปจะเป็นการทดสอบชุดวัดการกระจาย แรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุน ด้วยการยิงจากกระสุนปืนจริง

# บทที่ 5

# การทดลองชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบ เสื้อเกราะกันกระสุน

หลังจากการออกแบบจนได้ ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนขั้นตอน ต่อไปเป็นการนำเอาชุดวัดการกระจายแรงไปทดสอบกับเสื้อเกราะกันกระสุนด้วยการยิงจากกระสุน ป็นจริง แต่อย่างไรก็ตามต้องทำการปรับเทียบระหว่างชุดวัดการกระจายแรงกับวิธีการตามมาตรฐาน ของ NIJ-Standard ก่อนที่จะทำทดสอบกับกระสุนปืนจริงเพื่อที่จะได้ถึงความถูกต้องหรือผลลัพธ์จะ ได้เป็นไปในทิศทางเดียวกัน สำหรับการทดสอบในบทนี้ผู้ทำการวิจัยได้แบ่งการทดลองออกเป็น 3 หัวข้อหลักโดยเริ่มจากการทดสอบความเป็นไปได้ของชุดรับแรงในการตรวจจับแรงจากกระสุนปืน จริงในกรณีที่ใช้กระบอกสูบเป็นชุดรับแรงโดยตรง การทดลองครั้งที่สองเป็นการทดสอบชุดวัดการ กระจายแรงในกรณีที่มีการออกแบบชุดรับแรงขึ้นใหม่เพื่อเพิ่มความสามารถทนต่อแรงจากกระสุนปืน ได้ และสุดท้ายเป็นการทดลองชุดวัดการกระจายแรงที่มีการปรับเทียบก่าให้ใกล้เคียงกับมาตรฐานของ NIJ-Standard

# 5.1 การทดลองครั้งที่ 1

สำหรับการทดลองครั้งนี้วัตถุประสงค์หลักคือ การศึกษาความเป็นไปได้ของชุดวัดการกระจาย แรงที่สามารถตรวจจับแรงที่เกิดขึ้นบนเสื้อเกราะกันกระสุนหลังถูกกระทำด้วยแรงจากกระสุนปืนจริง โดยผู้ทำการวิจัยได้ทำการติดตั้งชุดรับแรงจำนวน 5 ชุด ที่ใช้แกนของกระบอกสูบชนิดสองแกนเป็น ตัวรับแรงจากกระสุนปืนโดยตรงพร้อมกับชุดทรานสดิวเซอร์จำนวน 5 ชุด เช่นกันเพื่อใช้สำหรับการ แปลงก่าแรงที่เกิดขึ้นให้อยู่ในรูปของแรงดันไฟฟ้า การทดลองกรั้งนี้ก็เพื่อพิสูจน์ว่าชุดรับแรงสามารถ ทนต่อแรงจากกระสุนปืนจริงได้ และทรานสดิวเซอร์มีการตอบสนองหลังจากที่ชุดรับแรงเกิดการ เคลื่อนที่



รูปที่ 5.1 ชุดวัดการกระจายแรงที่ใช้ชุดรับแรงเป็นแกนของกระบอกสูบจำนวน 5 ชุด

#### 5.1.1 การทดลองยิงด้วยกระสุนปืนขนาด 9 มิลลิเมตร

การทคลองเริ่มจากการปรับค่าแรงคันลมให้กับชุคสร้างแรงต้านมีค่าเท่ากับ 0.2 Mpa จากนั้นนำเสื้อเกราะกันกระสุนวางบนชุควัคการกระจายแรงคังรูปที่ 5.2 ทำการปรับแสงเลเซอร์เพื่อ เร่งการยิงกระสุนปืนไปยังเซ็นเซอร์หมายเลข 1 หรือก็คือตรงกลางของชุครับแรงนั้นเอง และทำการยิง ด้วยกระสุนปืนขนาค 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 341 เมตรต่อวินาที)



รูปที่ 5.2 การทคลองยิงด้วยกระสุนปืนจริงขนาด 9 มิลลิเมตร

ผลที่ได้จากการยิงด้วยกระสุนปืนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 341 เมตรต่อวินาที) ทำ ให้เซนเซอร์ตัวที่ 1 ซึ่งอยู่ตรงกลางสามารถตรวจจับสัญญาณแรงดันไฟฟ้าที่เปลี่ยนแปลงได้ เนื่องมาจากเป็นตำแหน่งตรงกลางของการยิงทดสอบ ซึ่งเป็นจุดที่มีแรงมากที่สุด แต่เซ็นเซอร์ตัวที่ เหลือคือ เซ็นเซอร์ตัวที่ 2 ถึง 5 ไม่มีการเปลี่ยนแปลงของสัญญาณดังรูปที่ 5.3



รูปที่ 5.3 แรงคันไฟฟ้าจากทรานสคิวเซอร์ทั้ง 5 ชุดจากการทคสอบค้วยกระสุนปืนขนาค 9 มิลลิเมตร

ดังนั้นเป็นการพิสูจน์แล้วว่าทรานสดิวเซอร์มีความสามารถในการตรวจจับความ เปลี่ยนแปลงที่เกิดขึ้นกับชุดรับแรงเมื่อถูกกระทำด้วยแรงจากกระสุนปืน แต่ผลที่ได้ในข้างต้นทำให้มี การตั้งข้อสมมุติฐานไว้สองประการคือ หนึ่งการที่เซ็นเซอร์ตัวที่ 1 ทำงานเพียงตัวเดียวอาจเป็น เพราะว่าเพราะว่าเสื้อเกราะกันกระสุนสามารถดูดซับแรงได้ดี จึงทำให้แรงที่กระจายออกมีก่าน้อยจน เซ็นเซอร์ตัวอื่นตรวจจับไม่ได้ หรือเป็นเพราะว่าในการทดลองมีการปรับก่าแรงคันลมให้กับชุดสร้าง แรงต้านมากเกินไป

#### 5.1.2 การทดลองยิ่งด้วยกระสุนปืนขนาด .44 Magnum

การทดลองเป็นการเปลี่ยนขนาดของกระสุนปืนจากเดิมใช้ขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 341 เมตรต่อวินาที) เปลี่ยนเป็นขนาด .44 Magnum (15.6 กรัม, 436 เมตรต่อวินาที) ซึ่งมีความรุนแรง กว่าเดิม จากนั้นทำการทดลองเหมือนกับข้อ 5.1.1 ผลที่ได้เซ็นเซอร์ทั้ง 5 ชุด ไม่สามารถตรวจจับการ เปลี่ยนแปลงที่เกิดขึ้นกับชุดรับแรงได้เป็นเพราะว่าชุดรับแรงตัวที่ 1, 2 และ 5 เกิดความเสียหายโดยที่ แกนของเซ็นเซอร์ทั้ง 3 ตัว เกิดงอจนใช้งานไม่ได้ดังรูปที่ 5.4

#### 5.1.3 สรุปสำหรับการทดลองครั้งที่ 1

จากการทดลองทั้งหมดในครั้งที่ 1 ทำให้ทราบว่าชุดวัดการกระจายแรงที่ทำการ ออกแบบนั้นสามารถตรวจจับความเปลี่ยนแปลงที่เกิดขึ้นบนเสื้อเกราะกันกระสุนได้หลังถูกกระทำ ด้วยแรงของกระสุนปืนจากการทำงานของทราสดิวเซอร์ทั้ง 5 ชุด ที่ทำการติดตั้งไว้ แต่ชุดรับแรงที่ทำ มาจากแกนของกระบอกสูบทั้ง 5 ตัวนั้นไม่สามารถทนต่อแรงของกระสุนปืนขนาด .44 Magnum ได้ จึงเกิดความเสียหายขึ้นที่ชุดรับแรงดังรูปที่ 5.4



รูปที่ 5.4 ชุดรับแรงตัวที่ 1, 2 และ 5 เสียหายหลังทดสอบด้วยกระสุนปืนขนาด .44 Magnum

# 5.2 การทดลองครั้งที่ 2

ในครั้งนี้มีการออกแบบชุดรับแรงขึ้นใหม่ โดยเพิ่มความแข็งแรงมากกว่าเดิมดังที่ได้แสดง วิธีการออกแบบไว้ในบทที่ 4 หัวข้อ 4.2 ทำการทดลองโดยเริ่มจากการสอบเทียบค่าระหว่างชุดวัดการ กระจายแรงกับวิธีตามมาตรฐาน NIJ-Standard จากนั้นทำการทดสอบด้วยกระสุนปืนจริงขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 341 เมตรต่อวินาที) กับเสื้อเกราะกันกระสุนประเภทต่างๆ โดยทำการปรับ แรงดันลมของชุดสร้างแรงต้านทานไว้ที่ 0.2 Mpa

## 5.2.1 การทดสอบ ดินน้ำ Roma Plastilina No.1 ตามมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ด้วย ลูกตุ้มเหล็ก

ตามมาตรฐานของ NU Standard-0101.04 ใด้ทำการทดสอบดินน้ำ Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็กขนาด 1,043±5 กรัม ที่ความสูง 2 เมตร รอยขุบที่เกิดขึ้นต้องอยู่ระหว่าง 19±2 มิลลิเมตร ดังรูปที่ 5.5 และ 5.6 หรือถ้าคำนวณหาค่าแรงต้านของดินน้ำมันจะได้เท่ากับ 1,075.59 kg.m/s<sup>2</sup> จากการคำนวณที่ผ่านมาในบทที่ 4 หลังการทดสอบได้ความลึกของดินน้ำมันจากการปล่อย ลูกตุ้มเหล็กที่ความสูง 2 เมตรวัดความลึกได้เท่ากับ 21 มิลลิเมตร



รูปที่ 5.5 ทำการทคสอบคินน้ำ Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก



รูปที่ 5.6 ผลหลังทคสอบปล่อยลูกตุ่มเหล็กที่ความสูง 2 เมตร

## 5.2.2 การสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงตามมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ด้วยลูกตุ้ม เหล็ก

ก่อนที่จะทำการทคสอบชุดวัดการกระจายแรงด้วยกระสุนปืนจริง ต้องทำการสอบเทียบ ชุดวัดการกระจายแรงกับมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 เสียก่อน เพื่อให้การแสดงค่าหลังการวัดมี ความใกล้เคียง เท่ากัน หรือมีแนวโน้มไปในทางเดียวกัน ตามทฤษฎีในบทที่ 2 หัวข้อ 2.1 และกระทำ เหมือนข้อ 5.2.1 แต่เพียงแค่เปลี่ยนจากดินน้ำมันมาเป็นชุดวัดการกระจายแรงแทน ซึ่งชุดวัดการ กระจายแรงสามารถวัดความลึกได้เท่ากับ 30 มิลลิเมตร ดังแสดงในรูปที่ 5.7



รูปที่ 5.7 การกระจายแรงจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้มเหล็ก

หลังจากทำการทดสอบชุดวัดการกระจายแรงด้วยลูกตุ้มเหล็กโปรแกรม LabVIEW จะ ทำการบันทึกค่าที่วัดได้ทั้งหมดจากชุดทรานสดิวเซอร์ทั้ง 25 ชุด จากนั้นนำค่าที่ได้ไปแสดงเป็นกราฟ สอง และสามมิติด้วยโปรแกรม MATLAB ผลที่ได้แสดงในรูปที่ 5.7 โดยสังเกตุว่าค่าที่แสดงเป็น กราฟสอง และสามมิตินั้นมีความระเอียดน้อยมาก ดังนั้นผู้ทำการวิจัยจึงได้ทำการเพิ่มความละเอียด ของข้อมูลเพื่อแสดงเป็นกราฟสอง และสามมิติที่มีความละเอียดมากขึ้นโดยใช้หลักการทาง คณิตศาสตร์เรื่องการประมาณค่าในช่วง (Interpolation Method) ตามทฤษฎีในบทที่ 2 หัวข้อ 2.7.5 การประมาณค่าใน 2 มิติ จากนั้นทำการสร้างกราฟสอง และสามมิติขึ้นใหม่ด้วยโปรแกรม MATLAB จากผลการทดลองในข้อนี้ ผลที่ได้ดังรูปที่ 5.8 ซึ่งแสดงให้เห็นถึงกราฟสอง และสามมิติที่มีความ ละเอียดมากขึ้นกว่าเดิม และต่อจากนี้ไปทุกการทดลองก็จะใช้หลักการเดียวกันนี้สำหรับสร้างเป็น กราฟสอง และสามมิติ



รูปที่ 5.8 การกระจายแรงจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้มเหล็กหลังใช้วิธีการประมาณค่าใน 2 มิติ

## 5.2.3 สรุปผลการสอบเทียบระหว่างชุดวัดการกระจายแรงกับดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ตามมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก

การทดสอบดินน้ำมันด้วยลูกตุ่มเหล็กให้ผลที่ความลึกเท่ากับ 21 มิลลิเมตร ส่วนการ ทดสอบชุดวัดการกระจายแรงให้ผลที่ความลึกเท่ากับ 30 มิลลิเมตร ดังนั้นสามารถหาความแม่นยำของ ชุดวัดการกระจายแรงได้จากสมการที่ 2.29 ในบทที่ 2 มีค่าเท่ากับ 57.14%



### 5.2.4 ทดสอบชุดวัดการกระจายแรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

หลังทำการสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงในข้างต้นแล้ว ต่อไปเป็นการทดสอบชุดวัด การกระจายแรงด้วยกระสุนปืนจริงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิดต่างๆ



รูปที่ 5.9 ชุดทคสอบเสื้อเกราะกันกระสุนปืน



รูปที่ 5.10 เสื้อเกราะกันกระสุนวางบนชุดวัดการกระจายแรง

<u>ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าไม่ทอ</u>"

ทคสอบกระสุนปืนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 335.87 เมตรต่อวินาที) บนคินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึก 15 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทคสอบด้วยเครื่องวัดการกระจายแรง กับกระสุนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 336.75 เมตรต่อวินาที) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถ วัดความลึกได้เท่ากับ 18 มิลลิเมตร ดังแสดงในรูปที่ 5.11 ดังนั้นความแม่นยำของชุดวัดการกระจาย แรงมีค่าเท่ากับ 80%



รูปที่ 5.11 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าไม่ทอ"

### <u>ทคสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน"</u>

ทดสอบด้วยกระสุนปืนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 346.03 เมตรต่อวินาที) บนดิน น้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึก 22.2 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบด้วยเครื่องวัดการ กระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 335.35 เมตรต่อวินาที) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถวัดความลึกได้เท่ากับ 25 มิลลิเมตร ดังแสดงในรูปที่ 5.12 ดังนั้นความแม่นยำของชุดวัด การกระจายแรงมีค่าเท่ากับ 87.3%



รูปที่ 5.12 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน"

#### <u>ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าทอ"</u>

ทดสอบกระสุนปืนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 343.73 เมตรต่อวินาที) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึก 25 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบด้วยเครื่องวัดการกระจายแรง กับกระสุนขนาด 9 มิลลิเมตร (8.0 กรัม, 340.98 เมตรต่อวินาที) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถ วัดความลึกได้เท่ากับ 27 มิลลิเมตร ดังแสดงในรูปที่ 5.13 ดังนั้นความแม่นยำของชุดวัดการกระจาย แรงมีค่าเท่ากับ 92%



รูปที่ 5.13 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าทอ"

# 5.3 การทดลองครั้งที่ 3

เนื่องจากการทดสอบในครั้งที่ 2 ได้พบว่าเกิดความแตกต่างขึ้นระหว่างชุดวัดการกระจายแรง กับวิธีการของ NIJ-Standard ในขั้นตอนการสอบเทียบถึง 42.86% ดังนั้นผู้ทำการวิจัยจึงได้ทำการ ทดสอบใหม่อีกครั้งโดยครั้งนี้ได้ทำการปรับก่าแรงดันลมที่จ่ายให้กับชุดสร้างแรงต้านเพิ่มขึ้นจากเดิม อยู่ที่ 0.2 Mpa เป็น 0.25 Mpa จากนั้นทำการทดลองเหมือนกับขั้นตอนในข้อ 5.2 เพียงแต่ใช้เสื้อเกราะ ในการทดลองที่แตกต่างกันรวมถึงขนาดของกระสุนปืนที่มีความแตกต่างกันดังต่อไปนี้

# 5.3.1 การทดสอบ ดินน้ำ Roma Plastilina No.1 ตามมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ด้วย ลูกตุ้มเหล็ก

ครั้งนี้ทำการทดสอบดินน้ำมันด้วยลูกตุ้มเหล็กจำนวน 3 ครั้งผลที่ได้คือ มีความลึกเท่ากับ 20, 18 และ 20 มิลลิเมตรตามลำดับ ดังนั้นค่าเฉลี่ยความลึกเท่ากับ 19.33 มิลลิเมตร

## 5.3.2 การสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงตามมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ด้วยลูกตุ้ม เหล็ก

จากการทดสอบชุดวัดการกระจายแรงด้วยลูกตุ้มเหล็กจากการทำซ้ำสามครั้งผลของ กวามลึกที่วัดได้คือ 21, 21 และ 22 มิลลิเมตรตามลำดับ ดังนั้นมีก่าเฉลี่ยของความลึกที่วัดได้เท่ากับ 21.33 มิลลิเมตร ซึ่งผลที่ได้นั้นมีความใกล้เกียงกับมาตรฐาน NIJ-Standard มากขึ้นเมื่อเปรียบเทียบกับ การทดสอบในครั้งแรก โดยที่การทดสอบในครั้งนี้ให้ความแม่นยำที่มากขึ้นคือเท่ากับ 89.65 % (เดิม ความแม่นยำเท่ากับ 57.14%) และได้ความเที่ยงตรงของการวัดอยู่ที่ 96.85% ซึ่งความเที่ยงตรงหาได้ จากสมการที่ 2.30 ในบทที่ 2

$$P = 1 - \left| \frac{X_n - \overline{X}_n}{\overline{X}_n} \right| \times 100$$

โดยที่ P คือเปอร์เซ็นต์ความเที่ยงตรง X<sub>n</sub> คือค่าที่อ่านได้จากเครื่องวัด X̄<sub>n</sub> คือค่าเฉลี่ยของการวัด

$$P = 1 - \left| \frac{22 - 21.33}{21.33} \right| \times 100$$

P = 96.85%



รูปที่ 5.14 การทคสอบค้วยลูกคุ้มเหล็กครั้งที่ 1 (ความลึกเท่ากับ 21 มิลลิเมตร)



รูปที่ 5.15 การทคสอบค้วยลูกคุ้มเหล็กครั้งที่ 2 (ความลึกเท่ากับ 21 มิลลิเมตร)



รูปที่ 5.16 การทคสอบด้วยลูกคุ้มเหล็กครั้งที่ 3 (ความลึกเท่ากับ 22 มิลลิเมตร)

### 5.3.3 ทดสอบชุดวัดการกระจายแรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืน

ทคสอบด้วยกระสุนปืนขนาด 0.38 มิลลิเมตร (6.2 กรัม, 265.48 เมตรต่อวินาที) บนดิน น้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึก 26.25 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบกับชุดวัดการกระจาย แรงโดยทำการทดสอบยิงด้วยกระสุนปืนเป็นจำนวน 2 ครั้งดังต่อไปนี้

ก. <u>ทคสอบยิงครั้งที่ 1</u> : ยิงด้วยกระสุนขนาด 0.38 มิลลิเมตร (6.2 กรัม, 271.08 เมตรต่อ วินาที) เครื่องวัดความลึกได้เท่ากับ 25 มิลลิเมตร ดังรูปที่ 5.17



รูปที่ 5.17 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะสำหรับการยิงครั้งที่ 1 (ความลึกเท่ากับ 25 มิลลิเมตร)

ข. <u>ทดสอบยิงครั้งที่2</u> : ยิงด้วยกระสุนขนาด 0.38 มิลลิเมตร (6.2 กรัม, 268.12 เมตรต่อ
 วินาที) เครื่องวัดความลึกได้เท่ากับ 24 มิลลิเมตร<u>ดังรู</u>ปที่ 5.18



รูปที่ 5.18 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะสำหรับการยิงครั้งที่ 2 (ความลึกเท่ากับ 24 มิลลิเมตร)

จากผลการทดสอบด้วยเครื่องทั้งสองครั้งพบว่าผลที่ได้มีความใกล้เคียงกับวิธีการของ NIJ-Standard มากขึ้นโดยเฉลี่ยความลึกเท่ากับ 24.5 มิลลิเมตร และถ้าคิดเป็นความแม่นยำจะได้เท่ากับ 93.33% และค่าความเที่ยงตรงเท่ากับ 97.95%

# บทที่ 6 สรุปและข้อเสนอแนะ

#### 6.1 สรุป

ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนที่ได้ออกแบบมาทั้งหมดนั้นมีเหมาะ สำหรับใช้ทดสอบกับเสื้อเกราะกันกระสุนที่มีคุณสมบัติเบื้องต้นคือ กระสุนต้องไม่ทะลุผ่านเสื้อเกราะ และใช้ทดสอบกับกระสุนปืนที่มุมยิง 0 องศาเท่านั้น โดยจากการทดลองในบทที่ 5 ได้ข้อสรุปดังนี้

- การสอบเทียบระหว่างชุดวัดการกระจายแรงกับวิธีของ NIJ-Standard ในการทดลองครั้งที่ 2 ให้ผลความความแม่นยำเท่ากับ 57.14%
- ก่อนการสอบเทียบในการทดลองครั้งที่ 3 ระหว่างชุดวัดการกระจายแรงกับวิธีของ NIJ-Standard ผู้ทำการวิจัยได้ทำการปรับเทียบโดยปรับแรงดันลมที่จ่ายให้ชุดสร้างแรงด้านทาน จากเดิมอยู่ที่ 0.2 Mpa เป็น 0.25 Mpa ซึ่งผลที่ได้จากการสอบเทียบในการทดลองกรั้งที่ 3 นั้นแสดงถึงความแม่นยำเท่ากับ 89.65% และความเที่ยงตรงเท่ากับ 96.85% (ผลการสอบ เทียบได้จากการทำซ้ำสามรอบ)
- การทดลองในครั้งที่ 2 ด้วยเครื่องวัดการกระจายแรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด ผ้าไม่ทอ, ผ้าถักแนวเส้นยืน และผ้าทอ ผลที่ได้แสดงให้เห็นถึงความแม่นยำมีค่าเท่ากับ 80%, 87.3% และ 92% ตามลำดับ ซึ่งโดยเฉลี่ยแล้วมีความแม่นยำเท่ากับ 86.43%
- การทดลองในครั้งที่ 3 ด้วยเครื่องวัดการกระจายแรงกับเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด เดียวกัน โดยเป็นการทำซ้ำสองครั้ง ผลที่ได้แสดงถึงความแม่นยำเท่ากับ 93.33% และความ เที่ยงตรงเท่ากับ 97.95%

#### 6.2 ข้อเสนอแนะ

สิ่งที่ต้องทำการปรับปรุง คือ การติดตั้งชุดแม่เหล็กถาวรสำหรับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ควร ติดตั้งให้มีความหนาแน่นของเส้นแรงแม่เหล็กในปริมาณที่เท่ากันทุกตัว เพื่อให้มีย่านการวัดเดียวกัน จะเป็นการสะควก ความถูกต้องและแม่นยำของชุควัดการกระจายแรงเป็นสิ่งที่จำเป็นต้องการทำ ทดสอบเพิ่ม อีกทั้งความละเอียดของชุดเซ็นเซอร์ที่ต้องมีมากขึ้นกว่าเดิมเพื่อประโยชน์ในการ วิเคราะห์ผลที่ดีขึ้น

ท้ายที่สุดสำหรับผลงานวิจัยที่นำเสนอ คือได้เครื่องต้นแบบในการวัดการกระจายแรง และการ ยุบตัวของเสื้อเกราะกันกระสุน ซึ่งถ้านำไปพัฒนาให้มีประสิทธิภาพที่ดีขึ้นจะเป็นส่วนช่วยสำหรับการ วิเคราะห์เพื่อการพัตนาและการสร้างเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนในอนากต

# เอกสารอ้างอิง

- John, A., Deborah, J. D. and Sarah, V. H., Selection and Application Guide to Personal Body Armor. Rockville: The National Institute of Justice's National Law Enforcement and Corrections Technology Center Lance Miller, 2001, pp. 1–115.
- [2] จรัส บุญยธรรมา, ฟิสิกส์ระดับมหาวิทยาลัยภาคกลศาสตร์. กรุงเทพฯ: สุวีริยาสาส์น, 2543. หน้า
  267-297.
- [3] สมศักดิ์ กีรติวุฒิเศรษฐ์, หลักการและการใช้งานเครื่องมือวัดอุตสาหกรรม. พิมพ์กรั้งที่18. กรุงเทพฯ: สมาคมส่งเสริมเทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น), 2546. หน้า 17-1~17-8.
- [4] วรพงศ์ ตั้งศรีรัตน์, เซนเซอร์และทรานสดิวเตอร์ทฤษฎีและการประยุกต์ใช้ในระบบการวัดและ ระบบควบคุม. กรุงเทพฯ: สมาคมส่งเสริมเทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น), 2548. หน้า 51-63.
- [5] David, S. N., Linear Position Sensors Theory and Applications. USA: Wiley-Interscience, 2004.
- [6] Joe G., Linear Hall-Effect Sensors (Online), 2002. Available: http://www.allegromicro.com (20 March 2010).
- [7] วิศรุต ศรีรัตนะ, เซนเซอร์และทรานสดิวเตอร์ในงานอุตสาหกรรม. กรุงเทพฯ: ซีเอ็คยูเคชั่น, 2550. หน้า 137-150.
- [8] ธีรบูลย์ หล่อวิเซียรรุ่ง, อรรถพล บุญยะโภคา และชัยวัฒน์ ลิ้มพรจิตรวิไล, ระบบดาต้าแอกควิ ซิชั่น. กรุงเทพฯ: อินโนเวตีฟ เอ็กเพอริเมนต์, 2548. หน้า 7-38.
- [9] มนัส สังวรศิลป์ และวรรัตน์ ภัทรอมรกุล, คู่มือการใช้งาน MATLAB ฉบับสมบูรณ์. นนทบุรี:
  อินโฟเพรส, 2543. หน้า 217-229.
- [10] Steven C. C., Raymond P. C., Numerical Methods for Engineers. New Delhi: Tata McGraw-Hill Publishing Company Limited, 2006, pp. 447-505.
- [11] ธเนส อุไรเรืองพันธ์, คารณี หอมดี, "การวิเคราะห์ประสิทธิภาพของเซนเซอร์ที่มีความเหมาะสม สำหรับตรวจจับท่าทางการเคลื่อนไหวของมือ," การประชุมวิชาการเทคโนโลยี และนวัตกรรม สำหรับการพัฒนาอย่างยังยืน, 28-29 มกราคม 2551, คณะวิสวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยขอนแก่น, 2551. หน้า 168-175.
- [12] Ferrazzin D., et al., "Hall Effect Sensor-Based Linear Transducer," International Workshop on Robot and Human Interaction (Electronic), 1999, pp. 219-224. Available: IEEE Organization / IEEE Xploer (20 March 2010).

- [13] Lee I., Kosko B. and Anderson W. F., "Modeling Gunshot Bruises in Soft Body Armor with an Adaptive Fuzzy System," IEEE Transaction on System (Electronic), Vol. 35, NO. 6, 2005, pp. 1374-1390. Available: IEEE Organization / IEEE Xploer (20 March 2010).
- [14] Majumdar, S. R., Pneumatic Systems Principles and Maintenance. New Delhi: Tata McGraw-Hill Publishing Company Limited, 1995, pp. 85–100.
- [15] S.M.C CO LTD, Air Cylinder catalog.
- [16] กิจไพบูลย์ ชีวพันธุศรี, การออกแบบแอพพลิเคชันในระบบกราฟิกด้วย LabVIEW. กรุงเทพฯ:
  ซีเอ็คยูเคชั่น, 2550. หน้า 135-158.








#### Features and Benefits

- Low-noise output
- Fast power-on time
- Ratiometric rail-to-rail output
- 4.5 to 6.0 V operation
- Solid-state reliability
- Factory-programmed at end-of-line for optimum performance
- Robust ESD performance

## Packages: 3 pin SOT23W (suffix LH), and 3 pin SIP (suffix UA)





Not to scale

#### Description

The A1301 and A1302 are continuous-time, ratiometric, linear Hall-effect sensors. They are optimized to accurately provide a voltage output that is proportional to an applied magnetic field. These devices have a quiescent output voltage that is 50% of the supply voltage. Two output sensitivity options are provided: 2.5 mV/G typical for the A1301, and 1.3 mV/G typical for the A1302.

The Hall-effect integrated circuit included in each device includes a Hall sensing element, a linear amplifier, and a CMOS Class A output structure. Integrating the Hall sensing element and the amplifier on a single chip minimizes many of the problems normally associated with low voltage level analog signals.

High precision in output levels is obtained by internal gain and offset trim adjustments made at end-of-line during the manufacturing process.

These features make the A1301 and A1302 ideal for use in position sensing systems, for both linear target motion and rotational target motion. They are well-suited for industrial applications over extended temperature ranges, from  $-40^{\circ}$ C to  $125^{\circ}$ C.

Two device package types are available: LH, a 3-pin SOT23W type for surface mount, and UA, a 3-pin ultramini SIP for through-hole mount. They are lead (Pb) free (suffix, -T) with 100% matte tin plated leadframes.

#### **Functional Block Diagram**



A1301-DS, Rev. 5

Selection Guide	)					
Part Number	Pb-free <sup>1</sup>	Packing <sup>2</sup>	Package	Ambient, T <sub>A</sub>	Sensitivity (Typical)	
A1301ELHLT-T	Yes	7-in. tape and reel, 3000 pieces/reel	3000 pieces/reel Surface Mount			
A1301EUA-T	.1301EUA-T Yes Bulk, 500 pieces/bag			-40°C 10 05°C	2.5 m)//C	
A1301KLHLT-T	Yes	7-in. tape and reel, 3000 pieces/reel	Surface Mount	40%C to 125%C	2.5 mv/G	
A1301KUA-T	Yes	Bulk, 500 pieces/bag	SIP	-40°C to 125°C		
A1302ELHLT-T	Yes	7-in. tape and reel, 3000 pieces/reel	Surface Mount	409C to 959C		
A1302EUA-T	Yes	Bulk, 500 pieces/bag	SIP	40°C 10 05°C	1.2 m\//C	
A1302KLHLT-T	Yes	7-in. tape and reel, 3000 pieces/reel	Surface Mount	409C to 1259C	1.5 111/0	
A1302KUA-T	Yes	Bulk, 500 pieces/bag	SIP	40°C to 125°C		

<sup>1</sup>Pb-based variants are being phased out of the product line. Certain variants cited in this footnote are no longer in production. The variants should not be purchased for new design applications. Samples are no longer available. Status change: May 1, 2006. These variants include: A1301ELHLT, A1301EUA, A1301KLHLT, A1301KUA, A1302ELHLT, A1302EUA, A1302KLHLT, and A1302KUA.

<sup>2</sup>Contact Allegro for additional packing options.



#### Absolute Maximum Ratings

Characteristic	Symbol	Notes	Rating	Units
Supply Voltage	V <sub>cc</sub>		8	V
Output Voltage	Vout		8	V
Reverse Supply Voltage	V <sub>RCC</sub>		-0.1	V
Reverse Supply Voltage	VRCC		-0.1	V
Output Sink Current	IOUT		10	mA
Operating Ambient Temperature	т	Range E	-40 to 85	°C
Operating Ambient Temperature	'A	Range K	-40 to 125	°C
Maximum Junction Temperature	T <sub>J</sub> (max)		165	°C
Storage Temperature	T <sub>stg</sub>		-65 to 170	°C



Allegro MicroSystems, Inc. 2 115 Northeast Cutoff, Box 15038 Warcester, Massachusetts 01815-0038 (508) 853-5000 www.allegromicro.com

#### DEVICE CHARACTERISTICS over operating temperature range, $T_A$ , and $V_{CC}$ = 5 V, unless otherwise noted

Characteristic	Symbol	Test Conditions	Min.	Тур.	Max.	Units
Electrical Characteristics						
Supply Voltage	V <sub>cc</sub>	Running, T <sub>J</sub> < 165°C	4.5	-	6	V
Supply Current	I <sub>cc</sub>	Output open	-	-	11	mA
	V <sub>OUT(High)</sub>	I <sub>SOURCE</sub> = -1 mA, Sens = nominal	4.65	4.7	-	V
Output voltage	V <sub>OUT(Low)</sub>	I <sub>SINK</sub> = 1 mA, Sens = nominal	-	0.2	0.25	V
Output Bandwidth	BW		-	20	-	kHz
Power-On Time	t <sub>PO</sub>	V <sub>CC(min)</sub> to 0.95 V <sub>OUT;</sub> B = ±1400 G; Slew rate = 4.5 V/µs to 4.5 V/100 ns	_	3	5	μs
Output Resistance	R <sub>OUT</sub>	I <sub>SINK</sub> ≤ 1 mA, I <sub>SOURCE</sub> ≥ −1 mA	-	2	5	Ω
Wide Band Output Noise, rms	V <sub>OUTN</sub>	External output low pass filter ≤ 10 kHz; Sens = nominal	-	150	-	μV
Ratiometry		•				
Quiescent Output Voltage Error with respect to $\Delta V_{CC}^{1}$	ΔV <sub>OUTQ(V)</sub>	T <sub>A</sub> = 25°C	_	_	±3.0	%
Magnetic Sensitivity Error with respect to $\Delta V_{CC}^2$	$\Delta Sens_{(V)}$	T <sub>A</sub> = 25°C	_	_	±3.0	%
Output						
Linearity	Lin	T <sub>A</sub> = 25°C	-	-	±2.5	%
Symmetry	Sym	T <sub>A</sub> = 25°C	-	-	±3.0	%
Magnetic Characteristics		·		•		
Quiescent Output Voltage	VOUTQ	B = 0 G; T <sub>A</sub> = 25°C	2.4	2.5	2.6	V
Quiescent Output Voltage over Operating Temperature Range	V <sub>OUTQ(ATA</sub> )	B = 0 G	2.2	-	2.8	V
Magnotic Consitivity	Sana	A1301; T <sub>A</sub> = 25°C	2.0	2.5	3.0	mV/G
magnetic sensitivity	Sells	A1302; T <sub>A</sub> = 25°C	1.0	1.3	1.6	mV/G
Magnetic Sensitivity over	Sana	A1301	1.8	-	3.2	mV/G
Operating Temperature Range Sens <sub>(<math>\Delta T_A</math>)</sub>		A1302	0.85	-	1.75	mV/G
<sup>1</sup> Refer to equation (4) in Ratiometric section on page 4.						

<sup>2</sup>Refer to equation (5) in Ratiometric section on page 4.



Allegro MicroSystems, Inc. 3 115 Northeast Cutoff, Box 15038 Worcester, Massachusetts 01815-0038 (508) 853-5000 www.allegromicro.com

#### Characteristic Definitions

**Quiescent Output Voltage.** In the quiescent state (no significant magnetic field: B = 0), the output, V<sub>OUTQ</sub>, equals one half of the supply voltage, V<sub>CC</sub>, throughout the entire operating ranges of V<sub>CC</sub> and ambient temperature, T<sub>A</sub>. Due to internal component tolerances and thermal considerations, there is a tolerance on the quiescent output voltage,  $\Delta V_{OUTQ}$ , which is a function of both  $\Delta V_{CC}$  and  $\Delta T_A$ . For purposes of specification, the quiescent output voltage as a function of temperature,  $\Delta V_{OUTQ(\Delta T_A)}$ , is defined as:

$$\Delta V_{\text{OUTQ}(\Delta T_{A})} = \frac{V_{\text{OUTQ}(T_{A})} - V_{\text{OUTQ}(2S^{\circ}C)}}{Sens_{(2S^{\circ}C)}}$$
(1)

where Sens is in mV/G, and the result is the device equivalent accuracy, in gauss (G), applicable over the entire operating temperature range.

**Sensitivity.** The presence of a south-polarity (+B) magnetic field, perpendicular to the branded face of the device package, increases the output voltage,  $V_{OUT}$ , in proportion to the magnetic field applied, from  $V_{OUTQ}$  toward the  $V_{CC}$  rail. Conversely, the application of a north polarity (-B) magnetic field, in the same orientation, proportionally decreases the output voltage from its quiescent value. This proportionality is specified as the magnetic sensitivity of the device and is defined as:

$$Sens = \frac{V_{OUT(-B)} - V_{OUT(+B)}}{2B}$$
(2)

The stability of the device magnetic sensitivity as a function of ambient temperature,  $\Delta \text{Sens}_{(\Delta T_A)}$  (%) is defined as:

$$\Delta Sens_{(\Delta T_{A})} = \frac{Sens_{(T_{A})} - Sens_{(25^{\circ}C)}}{Sens_{(25^{\circ}C)}} \times 100\%$$
(3)

**Ratiometric.** The A1301 and A1302 feature a ratiometric output. This means that the quiescent voltage output,  $V_{OUTQ}$ , and the magnetic sensitivity, Sens, are proportional to the supply voltage,  $V_{CC}$ .

The ratiometric change (%) in the quiescent voltage output is defined as:

$$\Delta V_{\text{OUTQ}(\Delta V)} = \frac{V_{\text{OUTQ}(V_{\text{CC}})} / V_{\text{OUTQ}(5V)}}{V_{\text{CC}} / 5 \text{ V}} \times 100\%$$
(4)

and the ratiometric change (%) in sensitivity is defined as:

$$\Delta Sens_{(\Delta V)} = \frac{Sens_{(V_{CC})} / Sens_{(5V)}}{V_{CC} / 5 V} \times 100\%$$
(5)

**Linearity and Symmetry.** The on-chip output stage is designed to provide linear output at a supply voltage of 5 V. Although the application of very high magnetic fields does not damage these devices, it does force their output into a nonlinear region. Linearity in percent is measured and defined as:

$$Lin^{+} = \frac{V_{OUT(+B)} - V_{OUTQ}}{2 \left( V_{OUT(+B'_{2})} - V_{VOUTO} \right)} \times 100\%$$
 (6)

$$Lin- = \frac{V_{\rm OUT(-B)} - V_{\rm OUTQ}}{2(V_{\rm OUT(-B/2)} - V_{\rm OUTQ})} \times 100\%$$
(7)

and output symmetry as:

$$Sym = \frac{V_{\text{OUT}(+B)} - V_{\text{OUTQ}}}{V_{\text{OUTQ}} - V_{\text{OUT}(-B)}} \times 100\%$$
(8)



Allegro MicroSystems, Inc. 4 115 Northeast Cutoff, Box 15036 Worcester, Massachusetts 01615-0036 (508) 853-5000 www.allegromicro.com



Typical Characteristics (30 pieces, 3 fabrication lots)

Continued on the next page...



Allegro MicroSystems, Inc. 5 115 Northeast Cutoff, Box 15038 Worcester, Massachusetts 01815-0036 (508) 853-5000 www.allegromicro.com



Typical Characteristics, continued (30 pieces, 3 fabrication lots)



Allegro MicroSystems, Inc. 6 115 Northeast Cutoff, Box 15038 Worcester, Massachusetts 01815-0036 (508) 853-5000 www.allegromicro.com Package LH, 3-Pin; (SOT-23W)



Terminal List

Symbol	Nun	nber	Description	
Symbol	Package LH	Package UA		
VCC	1	1	Connects power supply to chip	
VOUT	2	3	Output from circuit	
GND	3	2	Ground	



Allegro MicroSystems, Inc. 7 115 Northeast Cutoff, Box 15036 Warcester, Massachusetts 01815-0036 (506) 853-5000 www.allegromicro.com Package UA, 3-Pin SIP



The products described herein are manufactured under one or more of the following U.S. patents: 5,045,920; 5,264,783; 5,442,283; 5,389,889; 5,581,179; 5,517,112; 5,619,137; 5,621,319; 5,650,719; 5,686,894; 5,694,038; 5,729,130; 5,917,320; and other patents pending. Allegro MicroSystems, Inc. reserves the right to make, from time to time, such departures from the detail specifications as may be required to permit improvements in the performance, reliability, or manufacturability of its products. Before placing an order, the user is cautioned to verify that the information being relied upon is current.

Allegro products are not authorized for use as critical components in life-support devices or systems without express written approval. The information included herein is believed to be accurate and reliable. However, Allegro MicroSystems, Inc. assumes no responsibility for its use; nor for any infringement of patents or other rights of third parties which may result from its use. Copyright © 2005, 2006 Allegro MicroSystems, Inc.



Allegro MicroSystems, Inc. 8 115 Northeast Cutoff, Box 15036 Worcester, Massachusetts 01615-0036 (508) 853-5000 www.allegromicro.com









### EENET2ひひ8

### รายชื่อผู้พิจารณาบทความ

### การประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้ามหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล

ส่ ชื่อ	นามสกุล	มหาวิทยาลัย/สถานบัน
กิตติพงษ์	มีสวาสดิ์	มหาวิทยาลัยขอนแก่น
เผ่าภัค	ศริสุข	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีมหานคร
สมยศ	เกียรติวนิชวิไล	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าคุณทหารถาดกระบัง
เวศิน	ปียรัตน์	มหาวิทยาลัยศรีนครินทรวิโรฒ
บุญเลิศ	สื่อเฉย	มหาวิทยาลัยเอเชียอาคเนย์
สันติ	อัศวศรีพงศ์ธร	มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์
โกสินทร์	จำนงไทย	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีพระจอมเกล้าชนบุรี
อธิคม	ฤกษบุตร	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีมหานคร
ณรงศ์	บวบทอง	มหาวิทยาลัยธรรมศาสตร์
วิจิตร	กิณเรศ	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าคุณทหารถาดกระบัง
พินิจ	เทพสาธร	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าคุณทหารถาดกระบัง
ວີນູຄຍ໌	ชื่นแขก	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
ธนพงศ์	สุวรรณศรี	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
อาทิตย์	โสคร โยม	การไฟฟ้าฝ่ายผลิตแห่งประเทศไทย





### EENET2008

### รายชื่อผู้พิจารณาบทความ

### การประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล

ชื่อ	นามสกุล	มหาวิทยาลัย/สถานบัน
เกษม	เนื้อแก้ว	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตขอนแก่น
เจษฎา	พรมทเบค	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
เติมศักดิ์	แสนเพียง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
เอกพล	อนุสุเรนทร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
ເອກວີກຍ໌	หายักวงษ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
โกศล	โอพารไพโรจน์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
ไพศาล	บุญเจียม	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
กิตติวงศ์	สุธรรมโน	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน
งอบคุณ	ไชยวงศ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
จงเจริญ	คุ้มบุญ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
จตุรงค์	จดุรเชิดชัยสกุล	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลพระนคร ศูนย์พระนครเหนือ
จักรี	ศรีนนท์ฉัตร	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
จัตตุฤทธิ์	ทองปรอน	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
ฉัตรชัย	ศุภพิทักษ์สกุล	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ชัยณรงค์	วิเศษศักดิ์วิชัย	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
ชาญชัย	เดชธรรมรงค์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
ชาญฤทธิ์	ธาราสันติสุข	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
ชูศักดิ์	กมลขันติธร	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
ณรงค์	นั้นทกุศล	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
ณรงค์ฤทธิ์	พิมพ์คำวงศ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา เขตพื้นที่ตาก
ณัฐวุฒิ	โสมะเกษตรินทร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ดุสิต	อุทิศสุนทร	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขดขอนแก่น
าาง	ลานธารทอง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลพระนคร สูนย์พระนครเหนือ
ทัศนะ	อทมอง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา เขตพื้นที่ตาก
ธงชัย	กล้ายกลึง	มหาวิทขาลัขเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน
ธนวัฒน์	ฉลาคสกุล	มหาวิทฮาลัยเทคโนโลยีราชมงคลพระนคร สูนย์พระนกรเหนือ
ธวัช	เกิดชื่น	มหาวิทฮาลัยเทคโนโลยีราชมงกลอีสาน
ธวัชชัย	สิมมา	มหาวิทฮาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขดขอนแก่น
ธีระพล	เหมือนขาว	มหาวิทขาลัยเทคโนโลยีราชมงกลธัญบุรี
นกร	ทองเล็ก	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีราชมงคลล้ำนนา
นครินทร์	ศรีปัญญา	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลอีสาน วิทยาเขคสกลนกร
นราวิทย์	กิจเจริญ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลขีราชมงคลอีสาน วิทยาเขคสกลนคร
นรินทร์	หลักทอง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขคสกลนคร



### รายชื่อผู้พิจารณาบทความ

### EENET2008

## การประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้ามหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล

รื่อ	นามสกุล	มหาวิทยาลัย/สถานบัน
นิติพงศ์	ปานกลาง	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีราชมงกลธัญบุรี
นิธิโรจน์	พรสุวรรณเจริญ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
นิพนธ์	สุนทรหุด	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีราชมงคลกรุงเทพ
นิพนธ์	วงก์ทา	มหาวิทยาลัยเทค โนโลยีราชมงกลล้ำนนา
บุญช่วย	เจริญผล	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงกลกรุงเทพ
บุญยัง	ปลั่งกลาง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ประเสริฐ	ผื่อนหมื่นไวย	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลอีสาน
ประทีป	แสงด้วง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
ประวิช	เปรียบเหมือน	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตขอนแก่น
ปราโมทย์	อนันต์วราพงษ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
พงษ์ศักดิ์	ອຳກາ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลรัญบุรี
พันธ์	พิริยะวรรธน์	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตขอนแก่น
พิชัย	อยู่เปล่า	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
พินิจ	จิตจริง	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลรัญบุรี
พูนศรี	วรรณการ	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงคลพระนกร ศูนย์พระนกรเหนือ
ภานุมาศ	แสนพวง	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร
มนครี	งาเคช	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้านนา
มังกร	ศิริจันทร์ชื่น	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
มาณพ	ธนะคำดี	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
มีชัย	แจ่มใส	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
ยุทธนา	ขำสุวรรณ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา เขตพื้นที่ตาก
รัก	สกุลพงศ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร
วันชัย	ทรัพย์สิงห์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงกลรัญบุรี
วิเชียร	หทัยรัตน์สิริ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
วิโรจน์	เพชรพันธุ์ศรี	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
วิชัย	ผคุงศิลป์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลรัญบุรี
วิชิต	สุทธิพร	มหาวิทยาลัยเทคโนโลชีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตขอนแก่น
วินัย	เมธาวิทิต	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
วิรัตน์	นักกรองดี	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้ำนนา
วิวัฒน์	เจริญสุข	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
วีระ	ธันขาภิรักษ์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
วีระชัย	จรบุรมย์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
ศรีศักดิ์	น้อยไร่ภูมิ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลพระนคร ศูนย์พระนครเหนือ



### รายชื่อผู้พิจารณาบทความ

### การประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้ามหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล

1	สื่อ	นามสกุล	มหาวิทยาลัย/สถานบัน
Ī	ศักดิ์ระวี	ระวีกุล	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกลอีสาน วิทยาเขตขอนแก่นั้
	ศิริชัย	แขงเอท	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
	ศิริชัย	ลาภาสระน้อย	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน
	ศุภวุฒิ	เนตรโพธิ์แก้ว	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกลพระนกร ศูนย์พระนกรเหนือ
	สมเกียรติ	ทองแก้ว	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลพระนคร ศูนย์พระนครเหนือ
	สมชัย	หรัญวโรคม	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
	สมชาย	เบียนสูงเนิน	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
	สมนึก	เครือสอน	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้านนา เขตพื้นที่ตาก
	สยาม	ประจุดทะศรี	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร
	สรรธพล	คุ้มทรัพย์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
	สันติภาพ	โคตรทะเล	มหาวิทยาลัยเทค โนโลยีราชมงคลล้านนา เขตพื้นที่ตาก
	สาคร	ปันตา	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงคลล้านนา
	ສາມາรຄ	ขะเชียงคำ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลล้านนา
	สามารถ	ขะเชียงคำ	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงคลล้านนา
	สายชล	ชุดเจื้อจีน	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีราชมงคลกรุงเทพ
	สุขุม	จุฬาจตุรศิระรัตน์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
	สุชาติ	จันทร์จรมานิตย์	มหาวิทยาลัยเทค โนโลยีราชมงคลล้ำนนา
	สุทธินันท์	ต้นโพธิ์	มหาวิทฮาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน
	สุรศักดิ์	อยู่สวัสดิ์	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงคลล้ำนนา
	สุรสิทธิ์	แสนทอน	มหาวิทยาลัยเทก โน โลยีราชมงกลล้านนา เขตพื้นที่ตาก
	สุรินทร์	แหงมงาม	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
	สุริยา	แก้วอาษา	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร
	สุวัลยา	ศิริศิลป์	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร
	อโนชา	รุ่งโรจน์วัฒนศิริ	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงคลล้านนา
	องอาจ	แสดใหม่	มหาวิทยาลัยเทก โน โลยีราชมงกลธัญบุรี
	อนันต์	โสภิณ	มหาวิทฮาลัยเทค โน โลยีราชมงคลกรุงเทพ
	อัศวิน	แก้วสิงห์	มหาวิทฮาลัยเทก โนโลยีราชมงคลล้ำนนา
	อาภาพล	มหาวีระ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลอีสาน วิทยาเขตสกลนคร
	อำนวย	เรื่องวารี	มหาวิทฮาลัยเทก โน โลยีราชมงกลธัญบุรี
	อุเทน	คำน่าน	มหาวิทยาลัยเทก โนโลยีราชมงกลล้านนา
	อุคม	เครือเทพ	มหาวิทยาลัยเทค โนโลยีราชมงคลล้านนา เขตพื้นที่ตาก
	อุรา	ดันมีแก้ว	มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกลอีสาน วิทยาเขตสกลนกร

#### การออกแบบทรานสดิวเชอร์ วัดแรงโดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟกทเซ็นเชอร์ Force transducer designing using Hall Effect sensing device

นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล

ภากวิชาวิกวกรรมไฟฟ้า กณะวิกวกรรมกาสตร์ มหาวิทยาลัยเทกโนโลยีราชมงกล**ชัญบุรี** ถนนรังสิต-นกรนายก กลองหก ชัญบุรี ปทุมธานี 12110 โทรศัพท์ 02 549-3420 โทรสาร 02 549-3422 E-mail : <u>nara\_ch@yahoo.co.th</u> and <u>chatchai.s@en.rmutt.ac.th</u>

#### บทคัดย่อ

บทความนี้นำเสนอการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรง (Force transducer) โดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Hall effect sensor) ในการรับรู้ ซึ่งมีราคาถูก ดอบสนองเร็ว และเป็นเชิงเส้น หลักการของ การวัดโดยใช้การตรวจจับความหนาแน่นของเส้นแรงแม่เหล็ก ทรานสดิวเซอร์ที่ออกแบบประกอบด้วยกระบอกสูบ (Air cylinder) ทำ หน้าที่รับแรง และส่งผ่านแรงด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวร (Permanent magnet) ที่สามารถเคลื่อนที่ได้ เพื่อใช้ในการแปลงค่าแรง (Force) ที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงดันไฟฟ้าด้วยฮอลเอ็ฟเฟคท เซนเซอร์ที่ดิดดั้งอยู่กับที่ จากผลการทดลองแสดงให้เห็นกวามสัมพันธ์ ระหว่างแรงกับแรงดันไฟฟ้ามีแบวโน้มเป็นเซิงแล้น โดยที่ขนาดของแรง จะแปรผันตรงกับความหนาแน่นของเส้นแรงแม่เหล็ก ซึ่งถูกตรวจวัด โดยฮอลเอ็ฟเฟคทเซนเซอร์

คำสำกัญ: ทรานสคิวเซอร์วัดแรง, ฮอลเอ็ฟเฟคท

#### Abstract

This paper presents the designing of force transducer using Hall Effect sensing device. The Hall Effect sensor which is low-cost provides a linear output voltage and quick respond. The designed transducer consists of an air cylinder and the moving permanent magnet bar in order to transfer input force to voltage with Hall Effect sensor. The experimental results show the output voltage from the sensor tends proportional to the input force.

Keywords: Force transducer, Hall Effect sensor

#### 1 บทนำ

ในปัจจุบันอุปกรณ์ที่ใช้สำหรับวัดแรง (Force measurement) นั้นเป็นสิ่งที่จำเป็นสำหรับหลายๆอุดสาหกรรม เพื่อใช้ครวจสอบและ ทดสอบมาตรฐานของผลิตภัณฑ์ รวมถึงการพัฒนาที่จะเกิดขึ้นในอนาคด โดยทั่วไปที่นิยมใช้กันคือ Force gauge equipment ซึ่งอุปกรณ์ประเภทนี้ จะใช้หลักการของทรานสดิวเซอร์ ประเภทสเตรนเกจ (Strain gauge) ใน การตรวจวัคปริมาณความเปลี่ยนแปลงของแรง โดยที่ขนาดของแรงจะ แปรผันตรงกับโครงสร้างที่เปลี่ยนแปลงไปของสเตรนเกจ ซึ่งปัจจุบัน เครื่องมือประเภทนี้ยังมีราคาที่สูงมาก รวมถึงปัญหาที่พบได้บ่อยครั้งคือ ความถูกต้อง (Accuracy) ในการวัดที่เปลี่ยนแปลงไปเพราะว่าสเตรนเก จเซนเซอร์เกิดการชำรุดเสียหาย อันเนื่องมาจากการใช้วัดแรงในลักษณะ ที่รุนแรง

บทความนี้จึงนำเสนอการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัคแรง (Force transducer) โดยใช้เทคนิคของฮอลเอ็ฟเฟคท (Hall-effect technique) ดรวจจับปริมาณความเปลี่ยนแปลงของแรง โดยลักษณะที่แรงจะไม่ได้ สัมผัสโดยดรงกับฮอลเอ็ฟเฟคทเชนเซอร์ ซึ่งจะใช้ลมเป็นดัวกลางใน การส่งผ่านแรงมาให้ฮอลเอ็ฟเฟคทเชนเซอร์ เพื่อป้องกันมิให้ชุด เชนเซอร์เกิดความเสียหายอันเนื่องมาจากแรงสัมผัสโดยตรงกับชุด เชนเซอร์ในกรณีที่แรงที่กระทำต่อเช็นเซอร์มากเกินกว่ากำหนด

#### 2 ทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง

มีทฤษฎีที่เกี่ยวข้องกับบทความนี้ 2 ส่วนคือ ความรู้พื้นฐาน ทางด้านฟิสิกส์ [1] ซึ่งเป็นส่วนสำคัญสำหรับการออกแบบระบบส่งผ่าน แรงด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวร ส่วนที่สองคือ ฮอลเอ็ฟเฟคท เซนเซอร์

#### 2.1 พื้นฐานทางฟิสิกส์

#### 2.1.1 1154 (Force, F)

แรง หมายถึง การกระทำของวัตถุหนึ่งต่ออีกวัตถุหนึ่ง ซึ่งแรงจะ พยายามผลักหรือคึงให้วัตถุเกลื่อนที่ไปตามทิศทางของแรงนั้น โดยที่ แรงเป็นปริมาณทางเวกเตอร์ และการบอกคุณลักษณะเฉพาะอย่าง สมบูรณ์ของแรงจะต้องประกอบด้วยขนาด ทิศทาง และจุดที่แรงกระทำ โดย

$$F = ma$$

(1)

โดยที่ F : แรง มีหน่วยเป็นนิวดัน (N) หรือ (kg-m/s²) a : ความเร่ง มีหน่วยเป็น (m/s²) m : มวล มีหน่วยเป็นกิโลกรัม (Kg)

#### 2.1.2 ความดัน (Pressure, P)

ความคัน หมายถึง แรงกคคันของอากาศที่กระทำต่อพื้นที่ 1 ดารางหน่วย และเกรื่องมือที่ใช้วัดความคันบรรยากาศ คือ มาโนมิเตอร์ หรือเกจวัดความคัน โดย

$$P = \frac{F}{A} \qquad \text{N/m}^2 \tag{2}$$

โดยที่ F: แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s<sup>2</sup>)

A: พื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเมตร (m ²)

หน่วย  $\mathrm{N/m}^2$  คือ ค่าของปาสคาล (Pascal) เขียนย่อว่า Pa

#### 2.1.3 กฎของปาสคาล (กฎส่งผ่านความคัน)

การส่งผ่านความดันสถิด หรือความดันที่ไม่เคลื่อนที่ (Static pressure) กฏนี้กล่าวว่า ความดันที่กระทำต่อส่วนหนึ่งส่วนใดของของ ไหลที่อยู่นึ่งในภาชนะปิด จะกระทำต่อทุกส่วนของภาชนะใน แนวตั้งฉาก



จากรูปที่1 ในกรณีที่ลูกสูบมีพื้นที่หน้าดัด A<sub>i</sub>(cm<sup>2</sup>) และ A<sub>2</sub> (cm<sup>2</sup>) ถ้ามี แรง F<sub>i</sub> หรือน้ำหนัก W<sub>i</sub> (kgg) กระทำบนลูกสูบ A1 แล้วจะเกิดแรงถ่ายเท W<sub>2</sub> (kgf) หรือ F<sub>2</sub> ขึ้นที่ลูกสูบซึ่งมีพื้นที่หน้าดัด A<sub>2</sub> ดังแสดงในรูปที่ 1

#### 2.1.4 กฎของบอยล์

กล่าวว่า ถ้ากคลูกสูบในกระบอกซึ่งมีก๊าซบรรจุอยู่ภายใน ปริมาตรก๊าซจะลดลงในขณะที่ความดันก๊าซเพิ่มขึ้น กล่าวอีกนัยหนึ่งว่า ณ อุณหภูมิคงที่ ปริมาณก๊าซจะเปลี่ยนแปลงเป็นอัตราส่วนผกผันกับ ความดันก๊าซนั้นดังแสดงในรูปที่ 2



#### 2.1.5 กฎของชาร์ลส์

กล่าวว่า ก่าความดันอากาสคงที่ค่าหนึ่ง ปริมาตรของอากาส จำนวนหนึ่งจะแปรผันเป็นสัดส่วนกับอุณหภูมิสัมบูรณ์ของอากาส หมายความว่า เมื่ออากาสจำนวนหนึ่งซึ่งมีปริมาตร V, และอุณหภูมิ T, ถูกทำให้ร้อนขึ้นหรือถูกทำให้เย็นลงที่อุณหภูมิ T, ภายใต้ความดันคงที่ ปริมาตรอากาสจะเปลี่ยนแปลงเป็น V, ตามความสัมพันธ์ดังแสดง ในรูปที่ 3



#### 2.2 Hall Effect

Hall Effect ใช้ในการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็ก ซึ่ง อาศัยปรากฏการณ์ฮอลล์ทำ ให้เกิดความต่างศักย์ค่าหนึ่งที่เปลี่ยนแปลง ตามความเข้มของสนามแม่เหล็ก ถ้านำขั้วเหนือเข้าใกล้ก่าความต่างศักย์ จะเพิ่มขึ้นทางด้านลบ (-) แต่ถ้านำขั้วใด้เข้าใกล้ก่าความต่างศักย์จะ เพิ่มขึ้นทางด้านบวก (+) ความต่างศักย์ที่เปลี่ยนไปมีความสัมพันธ์กับ ความเข้มของสนามแม่เหล็กหรือความหนาแน่นฟลั๊กช์แม่เหล็กดังนี้ [2]

$$B = (VB - VO) K-1$$
 (7)

โดยที่ VO คือความต่างศักย์ขณะไม่มีสนามแม่เหล็ก;VB คือความต่าง ศักย์ขณะมีสนามแม่เหล็ก; K คือสัมประสิทธิ์ความไว มีหน่วยเป็นโวลด์ ด่อเทสลา(V/T); B คือความเข้มของสนามแม่เหล็กหรือความ หนาแน่นฟลั๊กซ์แม่เหล็ก มีหน่วยเป็นเทสลา (T) ค่าความต่างศักย์ที่ เกิดขึ้นจะเพิ่มขึ้นหรือลดลงขึ้นอยู่กับระยะห่างระหว่างสนามแม่เหล็กที่ เข้าใกล้บริเวณด้วนำกระแสไฟฟ้าภายใน Hall Effect ถ้าอยู่ใกล้ก่าความ ต่างศักย์ที่ได้จะสูง แต่ถ้าอยู่ใกลก่าความต่างศักย์จะต่ำลงจนเหลือเท่ากับ ครึ่งหนึ่งของความต่างศักย์ที่จ่ายให้ การใช้ Hall Effect สำหรับการ ตรวจสอบคำแหน่งหรือการเคลื่อนที่ วิธีพื้นฐานที่ง่ายที่สุด คือ การวัด ความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode ดังรูปที่ 4(ก) ส่วนวิธีแบบ Bipolar Slide-by และ Push-push Approach ดังรูปที่ 4(ข) และ (ก) [2,3]

#### 3 การทดลอง

การทดลองนี้เลือกใช้วิธีการตรวจจับความเข้มของ สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on Mode ดังรูปที่ 4(ก)



รูปที่ 4 (ก) Unipolar head-on Mode (ป) Bipolar slide-by และ (กิ) Push-Push approach

โดยการนำเอาขั้วได้ (S) ของแม่เหล็กถาวรหันเข้าหาด้านหน้าของฮอล เอ็ฟเฟคท และแหล่งจ่าย 5 Vac ซึ่งกวามค่างศักย์ที่ได้จะมีค่าที่แปรผกผัน กับระยะความห่างระหว่างขั้วได้ของแม่เหล็กถาวรกับฮอลเอ็ฟเฟคท กล่าวคือถ้าระยะความห่างยิ่งใกล้จะทำให้ความต่างศักย์เป็นบวกมาก ยิ่งขึ้น ในการทดลองนี้จะแบ่งออกเป็น 2 การทดลอง ได้แก่การทดลอง กวามเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท และความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟ เฟคทเมื่อประกอบร่วมกับกระบอกสูบทำหน้าที่รับแรง และส่งผ่านแรง ด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวร ซึ่งมีผลดังนี้

#### 3.1 การทดลองความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท

การทดลองนี้เป็นการทดสอบประสิทธิภาพของฮอลเอ็ฟเฟคทใน การวัดระยะทางว่ามีกวามถูกด้องหรือใกล้เกียงกับคุณสมบัติดังที่ได้ กล่าวมาในหัวข้อเรื่องทฤษฎีที่เกี่ยวข้องมากน้อยแก่ไหนซึ่งผลการ ทดลองดังแสดงในตารางที่ 1 และรูปที่ 5

ระยะทาง	Vout						
	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R
(mm)	(Vde)	(Vdc)	(Vde)	(Vdc)	(Vde)	(Vdc)	(Vdc)
10	2.67	2.67	2.67	2.67	2.67	4.92	0.00
9	2.69	2.70	2.69	2.69	2.69	4.20	0.01
8	2.72	2.72	2.72	2.72	2.72	3.59	0.00
7	2.76	2.76	2.76	2.76	2.76	3.24	0.00
6	2.82	2.82	2.83	2.82	2.82	3.01	0.01
5	2.90	2.91	2.91	2.91	2.90	2.91	0.01
4	3.02	3.01	3.01	3.01	3.01	2.82	0.01
3	3.26	3.23	3.23	3.23	3.25	2.76	0.03
2	3.57	3.62	3.57	3.60	3.57	2.72	0.05
1	4.24	4.24	4.14	4.24	4.14	2.69	0.10
0	4.91	4.92	4.92	4.92	4.92	2.67	0.01

ตารางที่ 1 เปรียบเทียบความต่างศักย์จากการวัดระยะ







รูปที่ 6 การจัดเครื่องมือสำหรับการตรวจวัดแรงโดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟกท เซ็นเซอร์

#### 3.2 การทดลองความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท ร่วมกับ กระบอกสูบ

การทดลองนี้ใช้ชุดรับแรงเป็นกระบอกสูบประเภท 2 แกน โดยที่ แกนด้านหนึ่งทำหน้าที่รับแรง ส่วนอีกด้านหนึ่งทำหน้าที่ปรับระดับแรง เพื่อป้องกันความเสียหายกรณีมีแรงเข้ามากเกินพิกัดของความสามารถ ในการดรวจวัดแรงได้ ในการทดลองจะใช้ Hand pump calibrator เป็น ชุดกำเนิดแรงในรูปของแรงดันลมมีหน่วยเป็น (kg/cm<sup>2</sup>) ซึ่ง Hand pump calibrator นี้ได้ผ่านการสอบเทียบ (Calibrated) แล้วค่าอยู่ในมาดรฐาน ซึ่งผลการทดลองดังแสดงในตารางที่ 2 และรูปที่ 7



รูปที่ 7 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับความต่างศักย์กรณีต่อฮอล เอ็ฟเฟคทร่วมกับกระบอกสูบ

ตารางที่ 2 เปรียบเทียบค่าของแรง กับความต่างศักย์

	Force	Vout						
	(	Trial#1	Tria1#2	Trial#3	Trial#4	Tria1#5	AVG	R
	(Rg/em)	(Vde)	(Vdc)	(Vde)	(Vde)	(Vde)	(Vde)	(Vde)
	2.40	2.52	2.52	2.52	2.52	2.52	2.52	0.00
	2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	2.60	0.00
1	2.80	2.64	2.64	2.64	2.64	2.64	2.64	0.00
	3.00	2.72	2.68	2.72	2.68	2.68	2.70	0.04
1	3.20	2.84	2.84	2.84	2.84	2.84	2.84	0.00
	3.40	3.12	3.08	3.12	3.12	3.12	3.11	0.04
1	3.60	4.56	4.56	4.56	4.56	4.56	4.56	0.00
	3.80	4.60	4.60	4.60	4.60	4.60	4.60	0.00
		•						

#### เอกสารอ้างอิง

- [2] David S. Nyce, Linear Position Sensors Theory and Applications, Wiley-interscience, USA, 2004.
- [3] Joe Gilbert and Ray Dewey, LINEAR HALL-EFFECT SENSORS, Allegro Micro Systems, Inc.

http://www.allegromicro.com/en/Products/Design/Tech\_Pubs.asp#B.

#### 4 ปัญหาและแนวทางแก้ไข

เนื่องจากกระบอกสูบที่ผู้วิจัยนำมาใช้นั้นเป็นของที่เคยผ่านการใช้ งานมาแล้ว ดังนั้นอาจจะทำให้เกิดความไม่สมบูรณ์ขึ้น เช่น ระบบหล่อ ลื่นไม่ดี, มีลมรั่ว ซึ่งเกิดจากซีลยางที่ชำรุด ซึ่งจะส่งผลค่อการเคลื่อนที่ ของแกนกระบอกสูบในลักษณะความเป็นเชิงเส้นที่น้อยลง สำหรับฮอล เอ็ฟเฟคท ที่พัฒนาขึ้นเป็นแบบ Unipolar head-on Mode ซึ่งมีระยะใน การตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็กที่สั้น ซึ่งอาจจะไม่เพียงพอต่อ ระยะที่ต้องการตรวจจับที่เพิ่มขึ้น

การแก้ไขความเป็นเชิงเส้นที่น้อยลงของกระบอกสูบ สิ่งหนึ่งคือ การใช้สารหล่อลื่นที่ได้มาตรฐาน อีกทั้งจะช่วยให้การทำงานในสภาวะ ความต่างของอุณหภูมิไม่มีผลกระทบต่อความเป็นเชิงเส้นมากนัก และ เพื่อเพิ่มระยะในการตรวจจับความเข้มของสนามแม่เหล็ก อาจเลือกใช้ การพัฒนาเป็นแบบ Bipolar slide-by

#### 5 สรุปผลการทดลอง

ผลจากการทคลองออกแบบทรานสคิวเซอร์เพื่อวัดแรง โดยใช้ เทคนิกของฮอลเอ็ฟเฟกทนั้น แสดงให้เห็นว่ามีความเหมาะสมที่จะนำมา พัฒนาเป็นอุปกรณ์ในการวัดแรง แต่อุปกรณ์อื่นๆ เช่น ชุครับแรง และ ชุดขับเกลื่อนแม่เหล็กถาวร ที่นำมาใช้ร่วม จะส่งผลต่อความเป็นเชิงเส้น โดยครงต่อภาพรวมของระบบ จึงเป็นสิ่งที่จำเป็นที่จะค้องทำการพัฒนา ชุครับแรง และชุดขับเกลื่อนแม่เหล็กถาวร ให้เป็นเชิงเส้นอย่างสมบูรณ์ มากยิ่งขึ้น

221

<sup>[1]</sup> วรพงศ์ ดั้งกรีรัดน์. 2548. เชนเชอร์และทรานสดิวเตอร์:ทฤษฎีและ การประยุกด์ใช้ในระบบการวัดและระบบกวบคุมสมาคมส่งเสริม เทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น) กรุงเทพฯ หน้า 51-63.

	อารสารวิสอกรรมสาสสร์ ราชบอลลรัญบุรี Journal of Engineering, RMUTT	
	● ปีที่ 6 ● ฉบับที่ 12 ● เดือนกรกฎาคม - ธันวาคม 2551 ISSN 1685-5280	
	การพัฒนาระบบควบคุมเครื่องพิมพ์ร้อน The Developing of Hot-Stamping Controller โดย ธนะพงศ์ นพวงศ์ ณ อยุธยา	1
•	การบริหารความสัมพันธ์ผู้ส่งมอบและลูกค้า จากมุมมองของผู้ผลิตในอุตสาหกรรมยานยนต์ Supplier - Customer Relationship Management: Perspectives from Manufacturers in Automotive Industry โดย นุกูล ศรีเมืองแก้ว, ระพี กาญจนะ	9.
÷	การพัฒนาเครื่องตัดท่อนพันธุ์มันสำปะหลัง Development of a Cassava Stem Cutting Machine โดย จตุรงค์ ลังกาพินธุ์, สุทิน เหล่าโก่ง, ภูวนาท สินสวัสดิ์, ข้อยงค์ ศรีประเสริฐ	19
•	การศึกษาความพึงพอใจของผู้ใข้ทางจักรยานเลียบคลองรังสิต (คลอง 3 - คลอง 5) A Satisfaction Study for Bikeway Users along Klong Rungsit (Klong 3 - 5) โดย คธาวุธ สุวรรณสังข์, ขาคริส ไชยยยศ, วินัย ริมเขตร, นิรชร นกแก้ว	27
•	การศึกษาค่าความร้อนของเซื้อเพลิงก้อนจากของผสมระหว่างกากไขมันกับวัสดุเหลือทิ้งทางการเกษตร The study of heating value of fuel mass mixing between fat dregs and agricultural wastes. โดย สำรวม โกศลานันท์, ณัฐกานต์ นิตยทัอน์, พิพัฒน์ ปราโมทย์, ณัฐสิทธิ์ พัฒนะอิ่ม	41
	การศึกษาปัจจัยที่มีอิทธิพลต่อคุณภาพของภาพพิมพ์ กรณีศึกษาการทดสอบขั้นสุดท้ายของการผลิตเครื่องพิมพ์อิงค์เจ็ท A Study of Factors that Affect Image Quality A Case Study : a Final Inspection of Inkjet Printer Producti โดย ชีวิน จันทร์สุนทร, ณฐา คุปตัษเฐียร	49 on
•	ขุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน The Distributed Force Measuring Set for Personal Body Armor Testing โดย นะรา เฉลิมกลิ่น, ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล	59
•	ปัจจัยที่ส่งผลกระทบต่อความแข็งแรงของตะเข็บที่เชื่อมติดด้วยอัลตร้าโซนิค The Factor Affecting Seam Strength Sewn With Ultrasonic Sewing Machine โดย พิษณุ แสงวัฒนะ, ปลื้มจิตต์ เตขธรรมรักข์	71
•	ออกแบบและพัฒนาเครื่องแกะเหล็ดกระเจี๊ยบแดง Design and Development of Roselle Seed Peeling Machine โดย รุ่งเรือง กาลศิริศิลป์, พุธวงค์ นาทอง, วิไลพร คำงาม	77

### รายนามผู้ทรงคุณวุฒิผู้พิจารณาบทความ

รศ.มานพ ตันตระบัณฑิตย์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
รศ.ดร.วันชัย ริจิรวนิช	คณะวิศวกรรมศาสตร์	จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย
รศ.ดร.ปานมนัส ศิริสมบูรณ์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
รศ.จิราภรณ์ เบญจประกายรัตน์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
รศ.ณรงค์ บวบทอง	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยธรรมศาสตร์
รศ.นภพินท์ อนันตรศิริชัย	คณะวิศวกรรมศาสตร์	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
ผศ.ดร.กานต์ พนาศุภมัสดุ	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
ผศ.ดร.บรรยงค์ รุ่งเรื่องด้วยบุญ	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยธรรมศาสตร์ ศูนย์รังสิต
ผศ.ดร.ทวีชัย สำราญวานิช	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยบูรพา
ผศ.ดร.ปิติศานต์ กร้ำมาตร	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ผศ.ดร.กัณวริช พลูปราชญ์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยศรีนครินทรวิโรฒ (องครักษ์)
ผศ.ดร.อังคณา พันธ์หล่อ	วิทยาลัยวิศวกรรมศาสเ	ตร์ มหาวิทยาลัยรังสิต
ผศ.ดร.อาทิตย์ โสตรโยม	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยสยาม
ผศ.ดร.ปฐมทัศน์ จิระเดชะ	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยศรีนครินทรวิโรฒ (องครักษ์)
ผศ.ดร.นำคุณ ศรีสนิท	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยศรีนครินทรวิโรฒ (องครักษ์)
ผศ.มิ่ง โลกิจแสงทอง	คณะวิศวกรรมศาสตร์	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
รศ.ดร.อิสสรีย์ หรรษาจรูญโรจน์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยี	ราชมงคลรัตนโกสินทร์
รศ.ดร.เข็มชัย เหมะจันทร	คณะวิทยาศาสตร์	จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย
รศ.ดร.ขัยยุทธ ข่างสาร	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
รศ.สมเกียรติ จงประสิทธิ์พร	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
รศ.ดร.ก้องเกียรติ พลูสวัสดิ์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์ วิทยาเขตบางเขน
ผศ.ดร.ณฐา คุปตัษเฐียร	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ผศ.ดร.ศิวกร อ่างทอง	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
รศ.ดร.ยุทธชัย บันเทิงจิตร	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ
รศ.ดร.รุ่งเรื่อง กาลศิริศิลป์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี
ผศ.ดร.จงจินต์ ผลประเสริฐ	คณะสาธารณสุขศาสต	ร์มหาวิทยาลัยมหิดล
ดร.ประเทืองทิพย์ ปานบำรุง	คณะอุตสาหกรรมสิ่งทอ	มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลกรุงเทพ
รศ.ดร.เจียรนัย เล็กอุทัย	คณะวิทยาศาสตร์และเห	าคโนโลยี มหาวิทยาลัยธรรมศาสตร์ ศูนย์รังสิต
รศ.เวคิน ปียรัตน์	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยครีนครินทรวิโรฒ (องครักษ์)
รศ.ดร.วิจิตร กิณเรศ	คณะวิศวกรรมศาสตร์	สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
รศ.ดร.ธัญญา นิยมากา	คณะวิศวกรรมศาสตร์	มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์ วิทยาเขตกำแพงแสน

### ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน The Distributed Force Measuring Set for Personal Body Armor Testing

นะรา เฉลิมกลิ่น<sup>1</sup> และฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล<sup>2</sup>

#### บทคัดย่อ

บทความนี้นำเสนอการออกแบบชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทคสอบเสื้อเกราะกันกระสุนประเภท เกราะอ่อนที่ระดับ IIA ในการป้องกันกระสุน ขนาด 9 มิลลิเมตร มวล 8.0 กรัม ที่ความเร็วกระสุน 314 เมตร ต่อวินาที ตามมาตรฐานของ National Institute of Justice-0101.04 (NIJ Standard-0101.04) โดยใช้ทราน สดิวเซอร์วัดแรงที่ ได้ออกแบบ ซึ่งประกอบด้วยกระบอกสูบทำหน้าที่รับแรง ร่วมกับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Hall Effect Sensor) ที่มีราคาถูก ตอบสนองเร็ว และเป็นเชิงเส้นในส่วนการรับรู้ ทำหน้าที่ในการแปลงค่า แรงกระแทกให้เป็นแรงดัน ไฟฟ้า โดยแรงดัน ไฟฟ้าจากทรานสดิวเซอร์ที่เป็นสัญญาณอนาลอกจะถูกเปลี่ยน เป็นสัญญาณดิจิตอลด้วย Data Acquisition และส่งผ่านไปยังส่วนบันทึกค่า ประมวลผล และแสดงผลใน คอมพิวเตอร์ด้วยโปรแกรม LabVIEW ซึ่งการกระจายแรงกระแทกของเสื้อเกราะที่เกิดจากกระสุนจะแสดงในรูป ของกราฟิกสองและสามมิติ เพื่อแสดงการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะ โดยอาศัยการเปรียบเทียบ กับวิธีมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ที่ทำการทดสอบบนดินน้ำมันชนิด Roma Plastilina No.1 ผลที่ได้จาก การทดลองยิงด้วยกระสุนป็นจริง ชุดวัดการกระจายแรงที่ออกแบบสามารถ แสดงผลกราฟิกของการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะกันกระสุนได้เป็นที่น่าพอใจ

<mark>คำสำคัญ:</mark> NIJ Standard-0101.04, ประเภทที่ IIA, Roma Plastilina No.1, เสื้อเกราะกันกระสุน, ฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซ็นเซอร์, ทรานสดิวเซอร์วัดแรง, LabVIEW

#### Abstract

This paper presents a designing of distributed force measuring set for testing of the personal body armor type IIA (9 mm, 8.0g, 314m/s). The employed transducers are designed for this purpose. The designed transducer consists of an air cylinder and the moving permanent magnet bar in order to transfer input force to voltage with Hall Effect sensor. The Hall Effect with low-cost provides a linear output voltage and quick respond. The obtained analog voltage from the transducers are converted to digital signal data

<sup>็</sup>นักศึกษาปริญญาโท ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี 2อาจารย์ประจำภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี

with the Data Acquisition card then passed to record at the computer. The recorded data is computed and plotted in 2 and 3 dimensions with LabView program. The experiments are carried on to measure the impact force from the gun fire. Then the results are compared to the tradition method according to NIJ standard 0101.04 which employs Roma Plastilina No.1 clay. From the experiments, the satisfactory results are provided.

Keywords: NIJ Standard-0101.04, Type IIA, Roma Plastilina #1 clay, body armor, Hall Effect Sensor, Force Transducer, LabVIEW

#### 1.บทนำ

การทดสอบเสื้อเกราะอ่อนป้องกันกระสุน ในประเทศไทยนั้น อ้างอิงวิธีการทดสอบมาตรฐาน ของ NIJ Standard-0101.04 [1] ซึ่งแบ่งระดับการ ทคสอบตามระดับความรุนแรงของกระสุนปืน คือ ระดับ I, IIA, II, IIIA, III และ IV ตามลำดับ ซึ่งมีวิธี การทดสอบด้วยการยิ่งเสื้อเกราะในระยะ 5 เมตร (จากปลายกระบอกปืนถึงเสื้อเกราะ คังรูปที่ 1) โดย ที่เสื้อเกราะถูกรองด้วยกระบะดินน้ำมันชนิด Roma Plastilina No.1 ผลที่ถือว่าผ่านเกณฑ์มาตรฐาน คือ กระสุนต้องไม่ทะลุเสื้อเกราะ และรอยขุบตัวของ เสื้อเกราะที่วัดได้จากความลึกของคินน้ำมันไม่เกิน 44 มิลลิเมตร แต่ปัญหาที่พบอันดับแรกในปัจจุบัน คือ ในประเทศไทยมีสถานที่ ที่ใช้ในการทดสอบมี น้อย ในการทคสอบแบบนี้ต้องทำการเปลี่ยน ตำแหน่งการขิงทดสอบบนดินน้ำมันทุกครั้ง เพราะ ดินน้ำมันจะเสียรูปร่างหลังจากถูกยิ่ง และต้อง ทำการวัดความลึกด้วยเครื่องมือวัดละเอียด โดยผลที่ ใด้ไม่สามารถแสดงการกระจายของแรงบนเสื้อ เกราะได้ ซึ่งข้อมูลดังกล่าว จะสามารถนำไปใช้ช่วย ในการออกแบบ และพัฒนาเสื้อเกราะ ได้ อีกทั้งขั้น ตอนในการทดสอบทำได้ไม่สะดวก



รูปที่ 1 วิธีการทดสอบด้วยการยิงเสื้อเกราะ



รูปที่ 2 ผลการทคสอบบนดินน้ำมัน

จากปัญหาดังกล่าว เป็นที่มาของการพัฒนา และออกแบบสร้างชุดการทดสอบเสื้อเกราะกัน กระสุนประเภทเกราะอ่อนเพื่อใช้ในเชิงวิเคราะห์ ที่ สามารถแสดงการกระจาย และการยุบตัวของเสื้อ เกราะในรูปแบบของกราฟิกสามมิติ เพื่อให้มีการใช้ งานที่สะดวก และได้ข้อมูลมาใช้ในการวิเคราะห์ ซึ่ง บทความนี้ได้นำทรานสดิวเซอร์วัดแรงที่ได้ทำการ ศึกษาออกแบบ [2-3] มาทำการประยุกต์ใช้วัดการ กระจายแรงบนเสื้อเกราะกันกระสุน โดยใช้ทราน สดิวเซอร์ทั้งหมด 25 ชุด โดยทรานสดิวเซอร์ 1 ตัว จะวัดแรงกรอบกลุมพื้นที่ 0.8 ตารางนิ้ว โดยวางเรียง กันเป็น 5 ตัวต่อแถว ทั้งหมด 5 แถว ครอบกลุมพื้นที่ ทดสอบการกระจายแรงของเสื้อเกราะประมาณ 25 ตารางนิ้ว

ในบทความนี้ แบ่งออกเป็นส่วนต่างๆดังนี้ คือในหัวข้อที่ 2 จะกล่าวถึงทฤษฎีที่เกี่ยวข้องกับการ คำนวณหาค่าของแรง เพื่อใช้สำหรับออกแบบชุดวัด การกระจายแรง และประเภทของเซ็นเซอร์ที่นำมา ใช้ในบทความนี้ ในหัวข้อที่ 3 เป็นการออกแบบชุด วัดการกระจายแรง ในส่วนผลการทดลองนำเสนอ ในหัวข้อที่ 4 และหัวข้อที่ 5 เป็นการสรุปผลการ ทดสอบ

### 2. ทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง

ทฤษฎีฟิสิกส์ที่เกี่ยวข้องกับการคำนวณหาค่า แรง (force) และความดัน (pressure) เพื่อใช้ในการ ออกแบบชุดรับแรงกระแทก สำหรับทดสอบเสื้อ เกราะกันกระสุนอย่างมีประสิทธิภาพ

#### 2.1 1159 (Force, F)

แรงหมายถึง การกระทำของวัตถุหนึ่งต่ออีก วัตถุหนึ่ง ซึ่งแรงจะพยายามผลักหรือดึงให้วัตถุ เกลื่อนที่ไปตามทิศทางของแรงนั้น โดยที่แรงเป็น ปริมาณทางเวกเตอร์ และการบอกคุณลักษณะ เฉพาะอย่างสมบูรณ์ของแรงจะต้องประกอบด้วย ขนาด ทิศทาง และจุดที่แรงกระทำ สามารถกำนวณ แรงจากในสมการ (1) [4]

$$F = ma \tag{1}$$

โดย F: แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s²)

a : ความเร่ง มีหน่วยเป็น (m/s²)

m: มวล มีหน่วยเป็นกิโลกรัม (kg)

### 2.2 การเคลื่อนที่เมื่อความเร่งคงที่

ถ้าอนุภาคเคลื่อนที่เป็นเส้นตรงด้วยความเร่ง คงที่ ความเร็วจะเปลี่ยนแปลงสม่ำเสมอเมื่อเทียบกับ เวลา [4]

 $V^{2} = V_{0}^{2} + 2a(x - x_{0})$  (2)

โดยที่ ∨ : ความเร็วปลาย มีหน่วยเป็น เมตรต่อวินาที (m/s)

∨ู: ความเร็วต้น มีหน่วยเป็น เมตรต่อวินาที (m/s)

x ู: ตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น เมตร (m)

x: ตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น เมตร (m)

#### 2.3 การคลและโมเมนตัม

การคลคือ การเปลี่ยนแปลงโมเมนตัม [4]

$$P = m\nu \tag{3}$$

โดยที่ P: โมเมนตัม

$$(t-t_0) = mv - mv_0 \tag{4}$$

โดยที่ F: แรงมีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s²)

 $v_0$ : เป็นความเร็วของอนุภาคที่ t = t\_0 v: เป็นความเร็วที่ t = t

### 2.4 ความคัน (Pressure, P)

ความคันหมายถึง แรงกดคันของอากาศที่ <sub>กระ</sub>ทำต่อพื้นที่ 1 ตารางหน่วย [4]

P = F/A

(5)

โดยที่ F: แรงมีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s²)

A: พื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเมตร (m²)

P: ความดัน หน่วยเป็น N/m² คือ ค่าของ ปาสคาล (Pascal) เขียนย่อว่า Pa

### 2.5 ก่าความดันมาตรฐาน

ในรูปที่ 3 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างค่า ความคันมาตรฐาน P (Kgt/cm²) กับน้ำหนักที่กดทับ mg (N) โดยมีดัวแปรคือ พื้นที่หน้าตัดของกระบอก สูบ A<sub>1</sub> - A<sub>2</sub> (cm²) [4]

$$P = mg/(A - A) \tag{6}$$

2.6 ฮอลล้เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Hall Effect Sensing device)

ยอลล์เอ็ฟเฟคทใช้ในการตรวจจับกวามเข้ม ของสนามแม่เหล็กซึ่งอาศัยปรากฏการณ์ฮอลล์ ทำให้เกิดความต่างศักย์ก่าหนึ่งที่เปลี่ยนแปลงตาม กวามเข้มของ สนามแม่เหล็ก [8] ถ้านำขั้วเหนือเข้า ใกล้ค่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้นทางด้านถบ (-) แต่ถ้า นำขั้วใต้เข้าใกล้ค่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้นทางด้าน บวก (+) ความต่างศักย์ที่เปลี่ยนไปมีความสัมพันธ์ กับความเข้มของ สนามแม่เหล็ก หรือความหนาแน่น ฟลั๊กซ์แม่เหล็กดังนี้

$$B = (V - V_{\alpha}).K^{2} \qquad (7)$$



รูปที่ 3 เทคนิคการลดพื้นที่หน้าตัดของกระบอกสูบ

โดยที่ V<sub>0</sub> คือความต่างศักย์ขณะไม่มีสนาม แม่เหล็ก; V คือความต่างศักย์ขณะมีสนามแม่เหล็ก; K<sup>-1</sup> คือสัมประสิทธิ์ความไว มีหน่วยเป็นโวลต์ต่อ เทสลา (V/I); B คือความเข้มของสนามแม่เหล็กหรือ ความหนาแน่นฟลั๊กซ์แม่เหล็ก มีหน่วยเป็นเทสลา (T) ค่าความต่างศักย์ที่เกิดขึ้นจะเพิ่มขึ้นหรือลดลง ขึ้นอยู่กับระยะห่างระหว่างสนามแม่เหล็กที่เข้าใกล้ บริเวณ



รูปที่ 4 (ก) Unipolar head-on Mode (ป) Bipolar slide-by และ(ค) Push-Push approach ตัวนำกระแสไฟฟ้าภายในฮอลล์เอ็ฟเฟกท ถ้า อยู่ใกล้ก่าความต่างศักย์ที่ได้จะสูง แต่ถ้าอยู่ไกลก่า ความต่างศักย์จะต่ำลงจนเหลือเท่ากับครึ่งหนึ่งของ ความต่างศักย์ที่จ่ายให้ การใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟกท สำหรับการตรวจสอบตำแหน่งหรือการเกลื่อนที่ วิธี พื้นฐานที่ง่ายที่สุด คือ การวัดความเข้มของสนามแม่ เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode ดังรูปที่ 4 (ก) ส่วนวิธีแบบ Bipolar Slide-by และ Push-push Approach ดังรูปที่ 4 (ข) และ (ค) [5-8]

#### 3. การออกแบบชุดวัดการกระจายแรง

วัตถุประสงค์ในการออกแบบชุดวัดการ กระจายแรงคือ สามารถรับแรงของกระสุนปืนใน ระดับ IIA (ประมาณ 186 นิวตัน) ที่มีความรุนแรง และรวดเร็วได้ พร้อมทั้งแสดงผลในกราฟิกสอง และสามมิติ เพื่อแสดงการกระจายแรง และรอยยุบ ตัวของเสื้อเกราะ โดยชุดวัดการกระจายแรงประกอบ ไปด้วย 4 ส่วนคือ 1.ส่วนรับแรงกระแทก 2. ทราน สดิวสเซอร์วัดแรง 3.ส่วนรับสัญญาณไฟฟ้าจาก ทรานสดิวเซอร์ และ 4.ส่วนบันทึกค่าประมวลผล และแสดงผล ดังบล็อกไดอะแกรมในรูปที่ 5



รูปที่ 5 บล็อกไดอะแกรมชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 6 ชุดรับแรงกระแทก

#### 3.1 ส่วนรับแรงกระแทก

ในการออกแบบชุดรับแรงกระแทกต้อง กำนึงถึงความแข็งแรงของอุปกรณ์เป็นหลัก เนื่องจากแรงที่เกิดจากการกระแทกของกระสุนปืน มีความเร็ว และรุนแรง ซึ่งส่วนรับแรงทำมาจาก เหล็กเพลาตันชุบแข็งจำนวน 25 ชุด ดังรูปที่ 6 แต่ ละชุดมีพื้นที่รับแรงเท่ากับ 0.8 ตารางนิ้ว ครอบคลุม พื้นที่ประมาณ 25 ตารางนิ้ว หรือประมาณ 4,032.3 ตารางเซนติเมตร ระยะการเคลื่อนที่ 50 มิลลิเมตร ก่าที่กำหนดได้มาจากผลการวัดความกว้างของ รอยยุบตัวของเสื้อเกราะที่ทดสอบด้วยการใช้ ดินน้ำมันมาตรฐาน

#### 3.2 ทรานสดิวเซอร์วัดแรง

ทรานสดิวเซอร์วัดแรง เป็นอุปกรณ์ที่ ทำหน้าที่เปลี่ยนแปลงแรงที่ได้รับจากชุดรับ แรงกระแทกให้เป็นสัญญาณไฟฟ้า (แรงดันไฟฟ้า) เนื่องจากทรานสดิวเซอร์ที่มีในท้องตลาดมีรากาแพง ซึ่งในงานวิจัยต้องใช้ทรานสดิวเซอร์จำนวนมาก ประมาณ 25 ตัวอีกทั้งการประยุกต์ใช้งานไม่เหมาะ สมกับความต้องการ ดังนั้นจึงต้องทำการศึกษาและ



รูปที่ 8 ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ที่ออกแบบ



รูปที่ 9 การสอบเทียบระยะทางของดินน้ำมันกับชุดวัดการ กระจายแรง

### 3.3 ส่วนรับข้อมูล (Data Acquisition)

ส่วนรับข้อมูลทำหน้าที่รับสัญญาณไฟฟ้า ที่ได้จากทรานสดิวเซอร์ทั้ง 25 ตัว ซึ่งเป็นสัญญาณ ต่อเนื่อง หรือที่เรียกว่า "สัญญาณ อนาลอก" ทำการ แปลงให้เป็นสัญญาณดิจิตอล เพื่อประโยชน์ ในการ บันทึกก่าของแรงที่แปลงอยู่ในรูปของแรงดันไฟฟ้า เพื่อใช้ในการคำนวณ และแสดงผลต่อไป ซึ่งใน ส่วนนี้ต้องทำงานด้วยความเร็วสูง เนื่องจากต้อง ทำการเกีบก่าสัญญาณไฟฟ้าที่เกิดขึ้น ในเวลาเดียว กันจากทรานสดิวเซอร์ทั้ง 25 ตัว ในส่วนนี้ ใช้ Data

ออกแบบทรานสดิวเซอร์ขึ้นมาเองโดยมีส่วนประกอบ ดังแสดงในบล็อกไดอะแกรมส่วนที่ 2 ทรานสดิวเซอร์ ที่ออกแบบจะอาศัยหลักการของตัวรับรู้ หรือเซน เซอร์แบบฮอลล์เอ็ฟเฟคท ที่มีราคาถูก ตอบสนอง เร็ว และเป็นเชิงเ์ส้น ทำงานร่วมกับกระบอกสูบชนิด สองแกนรุ่น CJ2W16-45 หลักการคือ เมื่อกระบอก สูบเคลื่อนที่จะมีปริมาณลมออกมาตามระยะการ เคลื่อนที่ของกระบอกสูบ จากนั้นนำลมที่ได้ไปควบ คุมการเคลื่อนที่ของแท่งยึดแม่เหล็กถาวร ที่สามารถ เคลื่อนที่ได้ในอัตราส่วน 1.0 : 0.2 มิลลิเมตร (ชุดรับ แรงต่อแท่งยึดแม่เหล็กถาวร) เพื่อใช้ในการแปลงค่า แรงที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงคันไฟฟ้าด้วย ฮอลล์เอ็ฟเฟคท

การออกแบบชุคสร้างแรงด้านแทนการใช้ ดินน้ำมันจะส่งผลกับแรงที่ตกกระทบจะไม่ สามารถทำให้วัตถุเคลื่อนที่ไปได้ระยะทางตาม ผลของแรง เนื่องจากวัตถุมีความเฉื่อย ดังนั้นจึงต้อง ทำการสอบเทียบระยะทางของดินน้ำมันกับชุควัด การกระจายแรง ดังรูปที่ 9



รูปที่ 7 ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม และชุดสร้างแรงต้าน

กวามแน่นอนของชุดสร้างแรงต้านทั้ง 25 ตัวซึ่งได้ แยกการทำงานอย่างอิสระ โดยใช้ Precision Pressure Calibrator Druck DPI 605 ที่ผ่านการสอบเทียบ มาตรฐานแล้ว ที่ย่านการวัด 0.0 ถึง 0.8 Mpa ที่กวาม ละเอียด 0.05 Mpa ผลคือ เซ็นเซอร์ทั้ง 25 ตัวอยู่ใน มาตรฐานตลอดย่านการใช้งานดังรูปที่ 11

ในส่วนของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ที่ใช้ทั้ง 25 ตัวนั้น มีความแตกแต่งกันสำหรับความหนา แน่นของเส้นแรงแม่เหล็กเนื่องจากขาดความ แน่นอนในการติดตั้ง จึงทำให้แต่ละตัวมีย่านการวัด ที่แตกต่างกันใป แต่ยังคงรักษาความเป็นเชิงเส้น เอาไว้ ดังรูปที่ 12



รูปที่ 11 ผลการสอบเทียบ Pressure Gauge



รูปที่ 12 ย่านการวัคของ Hall Effect Sensor

Acquisition PCI-Card รุ่น CI1715U ของบริษัท AdvanTech ที่มีช่องรับสัญญาณอนาลอก 32 ช่อง มี อัตราการเก็บตัวอย่างของสัญญาณ (Sampling rate) 500 ks/s

#### 3.4 ส่วนบันทึกค่า ประมวลผล และแสดงผล

ในส่วนนี้แบ่งออกเป็น 2 ส่วน คือ ส่วนที่เป็น ฮาร์ดแวร์ ตัวเครื่องคอมพิวเตอร์ และส่วนที่เป็น ซอฟท์แวร์ โดยใช้โปรแกรม LabView ในการติดต่อ และรับค่าจากส่วนรับข้อมูล มาบันทึก เพื่อใช้ในการ กำนวณ และแสดงผลกราฟฟิกสำหรับการวิเคราะห์ การกระจายแรงของเสื้อเกราะกันกระสุนต่อไป



รูปที่ 10 ชุดวัดการกระจายแรง

#### 4. ผลการทดลอง

จากการศึกษาที่นำเสนอไปแล้ว [3] ได้ข้อ สรุปเกี่ยวกับเทคนิคที่ใช้ในการตรวจจับเส้นแรง แม่เหล็กของฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ร่วมกับชุด รับ-ส่งแรง ที่เป็นเชิงเส้นดีสุดคือ แบบ Push-Push Approach จึงได้นำมาประยุกต์ใช้กับการทดลองนี้ ประกอบไปด้วยชุดเซ็นเซอร์วัดการกระจายแรง 25 ชุด

การสอบเทียบ Pressure Regulator กับเครื่อง ปรับเทียบแรงคันมาตรฐานนั้นเป็นสิ่งที่จำเป็น เพื่อ

ตามมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 ใค้ทำการทคสอบคินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็กขนาค 1,043 ± 5 กรัม ที่ความสูง 2 เมตร รอยยุบที่เกิดขึ้นต้องอยู่ระหว่าง 19 ± 2 มิลลิเมตร หรือถ้าคำนวณหาค่าแรงต้านของ ดินน้ำมันจะได้เท่ากับ 1,076 นิวตัน จากนั้นทำการ ทดสอบด้วยวิธีเดียวกันกับชุดวัดการกระจายแรง สามารถวัดความลึกได้เท่ากับ 30 มิลลิเมตร หรือเท่า กับเครื่องวัดการกระจายแรงมีค่าแรงต้านเท่ากับ 682 นิวตัน ทั้งสองแตกต่างกันประมาณ 57% ดังนั้นต้อง ทำการสอบเทียบระหว่างแรงต้านของดินน้ำมันกับ ชุดวัดการกระจายแรงดังรูปที่13 หลังจากทำการ ทคสอบด้วยลูกเหล็กพบว่าเครื่องสามารถแสดง ผลกราฟฟิกของการกระจายแรง และการยุบตัวได้ ดังรูปที่ 15 หลังจากทำการปรับเทียบกับวิธี มาตรฐานแล้วจึงนำเครื่องวัดการกระจายแรงไป ทำการทคสอบด้วยการยิงกับแผ่นเกราะ โดยใน เบื้องต้นต้องยิ่งกับดินน้ำมันด้วยวิธีมาตรฐานก่อน ให้แน่ใจว่าเสื้อเกราะไม่ทะลุ เพื่อป้องกันความเสีย หายกับเครื่องวัดการกระจายแรง



รูปที่ 13 การสอบเทียบระหว่างแรงด้านของคินน้ำมันกับ ชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 14 การสอบเทียบด้วยลูกคุ้มเหล็ก



รูปที่ 15 กราฟิกสองและสามมิติ ของการกระจายแรง และการขุบตัว จากการปล่อยลูกคุ้มเหล็ก



รูปที่ 16 ชุดวัดการกระจายแรงทำการทดสอบเสื้อเกราะ กันกระสุน



รูปที่ 18 การขุบตัวของแผ่นเกราะชนิดผ้าไม่ทอ

ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด ผ้าถักแนวเส้นยืน ด้วยกระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g, 346.03m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ ความลึก 22.2 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบด้วย เครื่องวัดการกระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 335.35m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดย สามารถวัดความลึกได้ประมาณ 25 มิลลิเมตร ดังรปที่ 19

ในการทดสอบนั้นใช้แผ่นเกราะอ่อนที่มี กวามเหนียว ยึดหยุ่น และโครงสร้างต่างกัน 3 ชนิด คือ 1. ผ้าไม่ทอ 2. ผ้าถักแนวเส้นยืน และ 3. ผ้าทอ โดยทำการยิงชนิดละ 3 ครั้ง ครั้งที่ 1 ยิงทดสอบกับ ดินมาตรฐานดูการทะลุ ครั้ง 2 และ 3 ยิงโดยใช้ เครื่องวัดการกระจายแรง โดยวางแผ่นเกราะทดสอบ โดยตรงกับชุดรับแรงกระแทก และการเล็งปืนต้อง เล็งให้เข้าจุดที่ตรงกับตำแหน่งของตัวรับแรงตรง กลาง เพื่อลดโอกาสที่กระสุนจะเข้าไปในบริเวณ ช่องว่างระหว่างตัวรับแรงแต่ละตัว ซึ่งถ้ากระสุนเข้า ไม่ตรงเป้าจะทำให้เกิดความผิดพลาดในการวัดได้

ผลการทดสอบแผ่นเกราะป้องกันกระสุนปืน ชนิดผ้าไม่ทอ ด้วยกระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g, 335.87m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ใด้ ความลึก 15 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบด้วย เครื่องวัดการกระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 336.75m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดย สามารถวัดความลึกใด้ประมาณ 18 มิลลิเมตร รูปการกระจายแรง และการยุบตัวของผ้าไม่ทอ แสดงในรูปที่ 17 และ 18



รูปที่ 17 กราฟิกสองและสามมิติ ของการกระจายแรง และ การยุบตัว จากการยิงแผ่นเกราะชนิดผ้าไม่ทอ



รูปที่ 19 การขุบตัวของแผ่นเกราะชนิดผ้าถักแนวเส้นขึ้น



รูปที่ 20 การยุบตัวของแผ่นเกราะชนิดผ้าทอ

ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าทอ" ด้วยกระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g,343.73m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึก 25 มิถลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบด้วยเครื่องวัดการ กระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 340.98m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถวัด ความลึกได้ประมาณ 27 มิลลิเมตร ดังรูปที่ 20

#### 5. สรุปผลการทดลอง

จากการสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงกับ ดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก ผลที่ได้คือดินน้ำมันยุบตัวเท่ากับ 19 มิลลิเมตร ส่วน ชุดวัดการกระจายแรงยุบตัวเท่ากับ 30 มิลลิเมตร หมายความว่า ดินน้ำมันมีก่าแรงด้านทานมากกว่า ชุดวัดการกระจายแรง

การทดสอบยิ่งแผ่นเกราะป้องกันกระสุนปืน ทั้งสามประเภทคือ ผ้าไม่ทอ ผ้าถักแนวเส้นยืน และ ผ้าทอ ด้วยกระสุนปืนขนาด 9 mm. บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ความลึกเท่ากับ 15, 22.2 และ25 มิลลิเมตร ตามลำดับ ส่วนการทดสอบแผ่นเกราะกันกระสุนทั้ง สามประเภทในข้างด้นกับชุดวัดการกระจายแรงนั้น ผลที่ได้สามารถแสดงกราฟฟิกสอง และสามมิติ ของการกระจายแรง และการยุบตัวของแผ่นเกราะ และสามารถแสดงความแตกต่างกันทั้งสามประเภท ของการทดสอบข้างด้นได้ โดยมีความลึกเท่ากับ 18, 25, และ27 มิลลิเมตรตามลำดับ ซึ่งเมื่อนำผลที่ได้ ระหว่างการทดสอบด้วยดินน้ำมันมาเปรียบเทียบ กับผลของชุดวัดการกระจายแรงนั้นผลปรากฏว่า ค่าที่ได้เป็นไปในแนวทางเดียวกันกือ ผ้าไม่ทอมี ความสามารถในการป้องกันกระสุนปืนได้ดีที่สุด รองลงมาคือ ผ้าถักแนวเส้นยืนและผ้าทอตามลำดับ ที่ความถูกต้องเท่ากับ 82.5%

สิ่งที่ต้องทำการปรับปรุง คือ การติดตั้งชุด แม่เหล็กถาวรสำหรับฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ ควร ติดตั้งให้มีความหนาแน่นของเส้นแรงแม่เหล็กใน ปริมาณที่เท่ากันทุกตัว เพื่อให้มีย่านการวัดเดียวกัน จะเป็นการสะดวก ความถูกต้องของชุดวัดการ กระจายแรงเป็นสิ่งที่จำเป็นต้องการปรับปรุงให้ ดีขึ้น อีกทั้งความละเอียดของชุดเซ็นเซอร์ที่ต้องมี มากขึ้นเพื่อประโยชน์ในการวิเคราะห์ผลที่ดีกว่าเดิม

ท้ายที่สุดสำหรับผลงานวิจัยที่นำเสนอ คือได้ เกรื่องด้นแบบในการวัดการกระจายแรง และการ ยุบตัวของเสื้อเกราะกันกระสุนชนิดเกราะอ่อน ซึ่ง ยังสามารถนำไปพัฒนาให้มีความแม่นยำและ หักยภาพสูงขึ้นได้ อีกทั้งเครื่องต้นแบบที่นำเสนอ สามารถปรับปรุงให้เหมาะสมกับงานทดสอบที่มี ลักษณะคล้ายกับประเภทอื่นได้

#### 6. กิตติกรรมประกาศ

งานวิจัยนี้ได้รับการสนับสนุนจากสถาบัน พัฒนาอุตสาหกรรมสิ่งทอแห่งประเทศไทย (Thailand Textile Institute) สัญญาเลขที่ สสท. ๐๕๓/๒๕๕๑ และสนับสนุนเครื่องสอบเทียบทราน สดิวเซอร์จากห้องปฏิบัติการสอบเทียบเครื่องมือวัด ศูนย์ปิโตรเคมี มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล ชัญบุรี นอกจากนี้ขอขอบคุณทีมวิจัยเสื้อเกราะกัน กระสุน คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัย เทคโนโลยีราชมงคลชัญบุรี ในการสนับสนุน ตัวอย่างแผ่นเกราะในการทดสอบ รวมไปถึงกอง พลาธิการ สำนักงานตำรวจแห่งชาติที่อำนวยความ สะดวกสถานที่ อุปกรณ์ และบุคลากรในการยิง ทดสอบ

#### เอกสารอ้างอิง

- [1] John Ashcroft, Deborah J. Daniels and Sarah V. Hart, 2001. Selection and Application Guide to Personal Body Armor. The National Institute of Justice's National Law Enforcement and Corrections Technology Center Lance Miller.
- [2] นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล, 2551. การออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรง โดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์. การ ประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคล ครั้งที่ 1 คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัย เทคโนโลยีราชมงกลธัญบุรี ปทุมธานี

- [3] นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย สุภพิทักษ์สกุล, 2552. การประยุกต์ใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคท เซ็นเซอร์ในการออกแบบทรานสดิวเซอร์ วัดแรง. การประชุมวิชาการทางวิศวกรรม ศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานกรินทร์ กรั้งที่7 คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลา นกรินทร์ วิทยาเขตหาดใหญ่ จังหวัดสงขลา
- [4] ผศ.จรัส บุญยธรรมา, 2543. ฟิสิกส์ระดับ มหาวิทยาลัยภาคกลศาสตร์. กรุงเทพฯ: สำนักพิมพ์สูวีริยาสาส์น. หน้า 267-297.
- [5] วรพงศ์ ตั้งศรีรัตน์, 2548. เซ็นเซอร์และทราน สดิวเซอร์:ทฤษฎีและการประยุกต์ใช้ใน ระบบการวัดและระบบควบคุม. กรุงเทพฯ: สำนักพิมพ์สมาคมส่งเสริมเทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น). หน้า 51-63.
- [6] สมศักดิ์ กีรติวุฒิเศรษฐ์, 2546. หลักการและการ ใช้งานเครื่องมือวัดอุตสาหกรรม. กรุงเทพฯ: สำนักพิมพ์สมาคมส่งเสริมเทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น). หน้า 17-1~17-8.
- [7] David S. Nyce, 2004. Linear Position Sensors Theory and Applications. USA: Wileyinterscience.
- [8] Joe Gilbert and Ray Dewey. Linear Hall-Effect Sensors. Allegro Micro Systems, Inc.



# CPECPECPEC

ປระกาศเกียรติคุณผู้ทรงคุณจุฒิพิจารณาขทความ การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ ครั้งที่ 7 วันที่ 21 - 22 พฤษภาคม 2552 ณ คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์

ด้วยการประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ ครั้งที่ 7 (PEC-7) ได้รับ ความกรุณาจากผู้ทรงคุณวุฒิหลายท่าน จากหลายสถาบัน/ หน่วยงานที่ได้ใช้ความรู้และประสบการณ์ทางวิชา การในพิจารณาบทความที่ส่งเข้าร่วมการประชุมวิชาการ PEC-7 ด้วยความอุตสาหะยังผลให้การประชุมวิชาการ PEC-7 ดำเนินการไปด้วยความสมบูรณ์และมีคุณภาพ นอกจากนี้แล้วความร่วมมือจากผู้ทรงคุณวุฒิทุกท่าน ยังก่อให้เกิดคุณูปการทางวิชาการ อีกทั้งได้ร่วมสร้างบรรยากาศทางวิชาการ และเป็นการเผยแพร่ชื่อเสียงของ คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ อีกด้วย

คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ จึงใคร่ขอขอบพระคุณและประกาศเกียรติคุณผู้ ทรงคุณวุฒิ ดังรายนามต่อไปนี้ ไว้ ณ ที่นี้ด้วย

#### ก.ผู้ทรงคุณวุฒิภายนอกมหาวิทยาลัย

#### มหาวิทยาลัยเชียงใหม่

คณะวิศวกรรมศาสตร์ กาญจนวงศ์ 1. รศ.ดร.เสนีย์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ 2. รศ.ดร.ขจรศักดิ์ โสภาจารีย์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ น้อยมณี 3. รศ.สุรนันท์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ กาญจนวงศ์ 4. รศ.สมใจ คณะวิศวกรรมศาสตร์ 5. ผศ.ดร.เสริมศักดิ์ เอื้อตรงจิตต์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ เจริณใจ 6. ผศ.ดร.นิวิท คณะวิทยาศาสตร์ เรื่องจิตต์ 7. ดร.นงค์นุข

#### มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าธนบุรี

1.	รศ.ดร.วิโรจน์	บุญอำนวยวิทยา	คณะวิศวกรรมศาสตร
2	รศ.ดร.เชาวลิต	ลิ้มมณีวิจิตร	คณะวิศวกรรมศาสตร์
3	ผศ.ดร.สรชัย	สนิทใจ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
4	ผศ.ดร.ยงยทธ	เสริมสธีอนุวัฒน์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
5.	ดร.จุลเทพ	ขจรไชยกูล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
		10.00	

#### จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

1.	ศ.ดร. ฉัตรชัย	ไวยาพัฒนกร
2.	รศ.ดร.มานะ	ศรียุทธศักดิ์
З.	รศ.ดร.จิตรา	รู้กิจการพานิช
4.	ผศ.ดร.ประเสริฐ	เรียบร้อยเจริญ
5.	ดร.ตะวัน	ลิมปียากร

คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิทยาศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์

การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ ครั้งที่ 7 The 7th PSU-Engineering Conference

# PECPECPECPEC

#### มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์

1.	รศ.ดร.ผึ่งผาย	พรรณวดี	
2.	รศ.ดร.ชาติ	เจียมไชยศรี	
3.	รศ.ดร.สุวิมล	สัจจวาณิชย์	
4.	ผศ.ดร.อนันต์	ผลเพิ่ม	
		6	

อุทโยภาศ 5. ผศ.ดร.ภุชงค์

#### 5. มหาวิทยาลัยธรรมศาสตร์ วรพจน์พิศุทธิ์ 1. ผศ.ดร.ศุภชัย

2.	ผศ.ดร.ศุภสิทธิ์	รอดขวัญ
3.	ผศ.ดร.วาทิต	ภักดี

#### มหาวิทยาลัยขอนแก่น

1.	รศ.ดร.พรเทพ	ขอขจายเกียรติ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
2.	ผศ.ดร.ชาญณรงค์	สายแก้ว	คณะวิศวกรรมศาสตร์
3.	ผศ.ดร.สุรสิทธิ์	ปียะศิลป์	คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิทยาศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิทยาศาสตร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิศวกรรมศาสตร์

คณะวิทยาศาสตร์

### มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง

1.	รศ.ดร.สวัฒนา	จิตตลดากร	คณะวิศวกรรมศาสตร์
2.	รศ.ดร.มนัส	สังวรศิลป์	คณะวิศวกรรมศาสตร์

#### 8. มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ

		6	G 6
1	ผศ.ดร.สธรรม	ปทุมสวัสดิ์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
2.	ดร.วิบูลย์	เลิศวิมลนันท์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	2		

### 9. มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี

1.	รศ.ดร.สุขสันต์	หอพิบูลสุข
2.	พศ.ดร.เจษฎา	ตัณฑนุช

#### 10. มหาวิทยาลัยมหิดล

- 1. รศ.ดร.ดวงพรรณ 2. ผศ.ดร.สุกัญญา
- ศฤงคารินทร์ พงษ์สุภาพ

### 11. มหาวิทยาลัยบูรพา

- 1. ผศ.ดร.สยาม
- ยิ้มศิริ
- 12. มหาวิทยาลัยรังสิต
  - 1. ดร.พิษณุ
- มนัสปิติ
- วิทยาลัยวิศวกรรมศาสตร์

การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ ครั้งที่ 7 The 7th PSU-Engineering Conference

# **CPECPECPEC**

#### 13. มหาวิทยาลัยวลัยลักษณ์

1. ดร.ปกรณ์ ดิษฐกิจ

#### 14. มหาวิทยาลัยหัวเฉียวเฉลิมพระเกียรติ

1. ดร.วรพจน์ กนกกันฑพงษ์

#### 15. มหาวิทยาลัยอุบลราชธานี

1. ผศ.ดร.สมบัติ สินธุเชาวน์

#### ผู้ทรงคุณวุฒิภายในมหาวิทยาลัย

#### คณะวิศวกรรมศาสตร์

1. รศ.บุญเจริญ 2. ผศ.ดร.ณัฏฐา 3. ผศ.คณดิถ 4. ผศ.ดร.วิกลม 5 ผศ.สาวิตร์ 6. ผศ.ดร.พรชัย 7. รศ.ดร.จรัญ 8. ดร.สุธรรม ผศ.ดร.ราม 9. 10. ผศ.ดร.จุไรวัลย์ 11. ผศ.ดร.จันทิมา 12. พศ.ดร.กุลชนาฐ 13. ผศ.ดร.ผกามาศ 14. ผศ.ดร.ชญานุช 15. ผศ.ดร.ลือพงศ์ 16. รศ.ดร.สัณห์ชัย 17. รศ.วนิดา 18. ผศ.ดร.องุ่น 19. ผศ.ดร.สุภาพรรณ 20. ผศ.ดร.ธเนศ 21. ดร.รัญชนา 22. ผศ.ดร.นภิสพร 23. ผศ.ดร.กลางเดือน 24. รศ.ดร.พิษณุ 25. รศ.ดร.เล็ก 26. รศ.กัลยาณี

วงศ์กิตติศึกษา จินดาเพ็ชร์ เจษฏ์พัฒนานนท์ ธีรภาพขจรเดช ตันฑนุช พฤกษ์ภัทรานนท์ บุญกาญจน์ สขมณี แย้มแสงสังข์ รัตนพิสิจุ ชั่งสิริพร ประเสริฐสิทธิ์ เจษฏ์พัฒนานนท์ แสงวิเชียร แก้วศรีจันทร์ กลิ่นพิกุล รัตนมณี สังขพงศ์ ไชยประพัทธ์ รัตนวิไล สินธวาลัย มีมงคล โพชนา บุญนวล สีคง คุปตานนท์

ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมเคมี ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ

การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ ครั้งที่ 7 The 7<sup>th</sup> PSU-Engineering Conference

#### สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์และทรัพยากร

คณะสาธารณสุขศาสตร์และสิ่งแวดล้อม

คณะวิศวกรรมศาสตร์
# PECPECPECPEC

27. ผศ.ดร.เจษฎา 28. พศ.ดร.วีรวรรณ 29. ดร.ประภาศ 30. รศ.ดร.อุดมผล 31. พศ.สราวุธ 32. ดร.ชัยศรี 33. ดร.จรงค์พันธ์ 34. ดร.ธนิยา 35. อ.จรีรัตน์ 36. รศ.ดร.วรวุธ 37. รศ.กำพล 38. รศ.สมาน 39. รศ.ปัญญรักษ์ 40. ผศ.ดร.สุธรรม 41. ผศ.ดร.วิริยะ 42. ดร.สมชาย 43. ดร.พุทธิพงศ์ 44. ดร.ฐานันดร์ศักดิ์ 45. ดร.กิตตินันท์ 46. มศ.ดร.พฤทธิกร 47. รศ.ดร.สินชัย 48. รศ.ดร.มิตรชัย 49. ผศ.ดร.มนตรี 50. ผศ.ดร.พืชญา 51. ผศ.ดร.สุนทร 52. ดร.อนันท์ 53. ดร.นิคม 54. อ.วีระพันธ์

วรรณสินธุ์ สุทธิศรีปก เมืองจันทร์บุรี พืชน์ไพบูลย์ จริตงาม สุขสาโรจน์ มสิกะวงศ์ เกาศล สกุลรัตน์ วิสุทธิเมธางกูล ประทีปชัยกร เสนงาม งามศรีตระกูล นิยมวาส ทองเรื่อง แซ่อิ้ง แสนสบาย เทพญา มลิวรรณ สมิดไมตรี กมลภิวงศ์ จงเชี่ยวชำนาญ กาญจนะเดชะ ตันทัยย์ วิทูสุรพจน์ ชกสุริวงศ์ สวรรณวร มูสิกสาร

ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมโยธา กาควิชาวิศวกรรมโยธา ภาควิชาวิศวกรรมโยธา กาควิชาวิศวกรรมโยธา กาควิชาวิศวกรรมโยธา กาควิชาวิศวกรรมโยธา ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์ ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์

# 2. คณะวิทยาศาสตร์

ออกเกิงเฉลื
วีปรีดา

3. อ.อดุลย์ เที่ยงจรรยา

# คณะการจัดการสิ่งแวดล้อม

- 1. ผศ.ดร.บรรจง
- 2. ดร.ธันวดี

วิทยวีรศักดิ์ เตชะภัททวรกุล



การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ ครั้งที่ 7 The 7<sup>th</sup> PSU-Engineering Conference หลักสูตรสาขาวิชาวิทยาศาสตร์พอลิเมอร์ หลักสูตรสาขาวิชาวิทยาศาสตร์พอลิเมอร์ ภาควิชาวิทยาศาสตร์ทั่วไป



# **CPECPECPEC**

# 4. คณะทรัพยากรธรรมชาติ

1. รศ.ดร.จำเป็น อ่อนทอง ภาควิชาธรณีศาสตร์

# 5. คณะวิทยาศาสตร์และเทคโนโลยีอุตสาหกรรม (วิทยาเขตสุราษฏ์ธานี)

ผศ.ดร.สมทิพย์ ด่านธีรวนิชย์ สาขาวิชาการจัดการอุตสาหกรรม

# 6. คณะอุตสาหกรรมเกษตร

ดร.ปียะรัตน์ บุญแสวง ภาควิชาเทคโนโลยีชีวภาพอุตสาหกรรม

ประกาศ ณ วันที่ 21 พฤษภาคม 2552

รองศาสตราจารย์ ดร.จรัญ บุญกาญจน์ ประธานคณะอนุกรรมการวิชาการและการประชุม PEC-7 PEC

การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ ครั้งที่ 7 The 7<sup>th</sup> PSU-Engineering Conference

132

การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ ครั้งที่ 7 21-22 พฤษภาคม 2552

# การประยุกต์ใช้ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรง The Application of Hall Effect Sensing Device for Force Transducer designing

นะรา เฉลิมกลิ่น ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล

ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลชัญบุรี ถนนรังสิต-นครนายก คลองหก ชัญบุรี ปทุมชานี 12110 โทรศัพท์ 02 549-3420 โทรสาร 02 549-3422 E-mails: nara\_ch@yahoo.co.th and schai910@yahoo.co.uk

Nara Chalermklin Chatchai Suppitaksakul

Department of Electrical Engineering, Faculty of Engineering, Rajamangala University of Technology Thanyaburi, Rangsit-Nakhonnayok Rd. Klong 6, Thanyaburi Pathumthani 12110, Tel : 02 549-3420, Fax : 02 549-3422 E-mails: nara\_ch@yahoo.co.th and schai910@yahoo.co.uk

# บทคัดย่อ

บทความนี้นำเสนอการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรง (Force transducer) โดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ (Hall effect sensor) ในการรับรู้ ซึ่งมีราคาถูก ตอบสนองเร็ว และเป็นเชิงเส้น หลักการ ของการวัดโดยใช้การตรวจจับความหนาแน่นของเส้นแรงแม่เหล็ก ทรานสดิวเซอร์ที่ออกแบบประกอบด้วยกระบอกสูบ (Air cylinder) ทำหน้าที่รับแรง และส่งผ่านแรงด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวร (Permanent magnet) ที่สามารถเคลื่อนที่ได้ เพื่อใช้ในการแปลง ค่าแรง (Force) ที่เป็นปริมาณฟิสิกส์ให้เป็นแรงดันไฟฟ้าด้วยฮอล เอ็ฟเฟคทเซนเซอร์ที่ติดตั้งอยู่กับที่ โดยสามารถปรับย่านการวัดให้ เหมาะสมกับการใช้งานได้ ซึ่งในการทดลองนี้ใช้ย่านการวัดอยู่ที่ 414 N ถึง 656 N (2.4 kg/cm<sup>2</sup> ถึง 3.8 kg/cm<sup>2</sup>) จากผลการทดลอง แสดงให้เห็นความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับแรงดันไฟฟ้ามีแนวโน้ม เป็นเชิงเส้น โดยที่ขนาดของแรงจะแปรผันตรงกับความหนาแน่น ของเส้นแรงแม่เหล็ก ซึ่งถูกตรวจวัดโดยฮอลเอ็ฟเฟคทเซนเซอร์ และมีความแม่นยำอยู่ในระดับที่น่าพอใจ

คำหลัก ทรานสดิวเซอร์วัดแรง, ฮอลเอ็ฟเฟคท

#### Abstract

This paper presents the designing of force transducer using Hall Effect sensing device. The Hall Effect sensor which is low-cost provides a linear output voltage and quick respond. The designed transducer consists of an air cylinder and the moving permanent magnet bar in order to transfer input force to voltage with Hall Effect sensor. The force range for this testing is 414-656 Newton (2.4 kg/cm<sup>2</sup> to 3.8 kg/cm<sup>2</sup>). The experimental results show the output voltage from the sensor tends proportional to the input force with a satisfactory

#### accurate.

Keywords: Force transducer, Hall Effect sensor

## 1 บทนำ

ในปัจจุบันนี้โลกของเราได้มีการพัฒนาทางด้านเทคโนโลยี อย่างรวดเร็วในทุก ๆด้าน เพื่อใช้เป็นสิ่งอำนวยความสะดวกให้กับ มนุษย์เรา ไม่ว่าจะเป็นทางด้านการติดต่อสื่อสาร การคมนาคม ขนส่ง ทางการแพทย์ และอื่น ๆ อีกมากมาย รวมไปถึงการพัฒนา ทางด้านอาวุชปืน ซึ่งเป็นที่มาของแนวคิดในการทำงานวิจัยในครั้ง นี้ โดยเป็นที่ทราบกันดีอยู่แล้วว่าอาวุชปืนนั้นมีสมรรถภาพในการ ทำลายสูงและยากต่อการป้อง ดังนั้นจึงมีหลายสถาบันได้ทำการ คิดค้นและออกแบบเสื้อเกราะ (Body Armor) ป้องกันกระสุนปืน รวมถึงการพัฒนาทางด้านการเพิ่มประสิทชิภาพในการป้องกันและ ต้นทุนในการผลิตเพื่อให้มีราคาถูกลง แต่หนึ่งปัจจัยที่ทำให้ต้นทุนมี ราคาสูงคือการทดสอบในห้องปฏิบัติการ ทดสอบเสื้อเกราะ

บทความนี้จึงนำเสนอการปรับปรุงการออกแบบ ทรานสติวเซอร์วัดแรง โดยใช้เทคนิคของฮอลเอ็ฟเฟคท (Hall Effect technique) จากการศึกษาที่ได้นำเสนอไปแล้ว [1] โดย ลักษณะที่แรงจะไม่ได้สัมผัสโดยตรงกับฮอลเอ็ฟเฟคทเซนเซอร์ ซึ่ง จะใช้ลมเป็นตัวกลางในการส่งผ่านแรงมาให้ฮอลเอ็ฟเฟคท เซนเซอร์ เพื่อป้องกันมิให้ชุดเซนเซอร์เกิดความเสียหาย ซึ่งได้ทำ การปรับปรุงในเรื่องความเป็นเชิงเส้นของชุดเซนเซอร์ให้มากขึ้น โดยมีเป้าหมายหลักคือ นำไปพัฒนาสำหรับวัดแรงของกระสุนปืนที่ กระทำต่อเสื้อเกราะพร้อมกับการวิเคราะห์การกระจายแรงบนเสื้อ เกราะตัวอย่างเช่น การทดสอบเสื้อเกราะด้วยกระสุนปืนชนิด III-A ขนาด 8.2g.(124gr.) ด้วยความเร็ว 427m/s ในระยะ 5m [7] จาก การคำนวณได้แรงสูงสุดที่กระทำกับเสื้อเกราะประมาณ 299N แต่ ไม่สามารถทำวิเคราะห์การกระจายแรงบนเสื้อเกราะได้

# 2. ทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง

มีทฤษฎีที่เกี่ยวข้องกับบทความนี้ 2 ส่วนคือ ความรู้พื้นฐาน ทางด้านฟิสิกส์ ซึ่งเป็นส่วนสำคัญสำหรับการออกแบบระบบส่งผ่าน แรงด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวร ส่วนที่สองคือ หลักการ ทำงานของฮอลเอ็ฟเฟคทเซนเซอร์

# 2.1 พื้นฐานทางฟิสิกส์

# 2.1.1 แรง (Force, ${\cal F}$ )

แรงหมายถึง การกระทำของวัตถุหนึ่งต่ออีกวัตถุหนึ่ง ซึ่งแรงจะพยายามผลักหรือดึงให้วัตถุเคลื่อนที่ไปตามทิศทางของ แรงนั้น โดยที่แรงเป็นปริมาณทางเวกเตอร์ และการบอก คุณลักษณะเฉพาะอย่างสมบูรณ์ของแรงจะต้องประกอบด้วยขนาด ทิศทาง และจุดที่แรงกระทำ โดย [3]

$$F = ma \tag{1}$$

โดยที่ F : แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s<sup>2</sup>)

a : ความเร่ง มีหน่วยเป็น (m/s<sup>2</sup>)

m : มวล มีหน่วยเป็นกิโลกรัม (Kg)

# 2.1.2 การดลและโมเมนตัม

การดลคือ การเปลี่ยนแปลงโมเมนตัม [4]

$$F(t_2 - t_1) = mv_2 - mv_1$$
 (2)

โดยที่ F : แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s<sup>2</sup>)

 $v_1$  : เป็นความเร็วของอนุภาคที่  $t=t_1$ 

 $v_2$  : เป็นความเร็วที่  $t = t_2$ 

# 2.1.3 ความดัน (Pressure, P )

ความดันหมายถึง แรงกดดันของอากาศที่กระทำต่อ พื้นที่ 1 ตารางหน่วย และเครื่องมือที่ใช้วัดความดันบรรยากาศ คือ มาโนมิเตอร์ หรือเกจวัดความดัน โดย [5]

$$P = \frac{F}{A} \tag{3}$$

โดยที่ F : แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s<sup>2</sup>)

A : พื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเมตร (m²)

หน่วย N/m<sup>2</sup> คือ ค่าของปาสคาล (Pascal) เขียนย่อว่า Pa

# 2.1.4 กฎของปาสคาล (กฎส่งผ่านความดัน)

การส่งผ่านความดันสถิต หรือความดันที่ไม่เคลื่อนที่ (Static pressure) กฏนี้กล่าวว่า ความดันที่กระทำต่อส่วนหนึ่งส่วนใดของ ของไหลที่อยู่นึ่งในภาชนะปิด จะกระทำต่อทุกส่วนของภาชนะใน แนวตั้งฉาก [3]

$$\frac{W_1}{A_1} = \frac{W_2}{A_2} = P \tag{4}$$

จากรูปที่ 1 ในกรณีที่ลูกสูบมีพื้นที่หน้าตัด  $A_1$  (cm<sup>2</sup>) และ  $A_2$ 

 $({
m cm}^2)$  ถ้ามีน้ำหนัก  $W_1$  (kgf) กระทำบนลูกสูบ  $A_1$  แล้วจะเกิด แรงถ่ายเท  $W_2$  (kgf) ขึ้นที่ลูกสูบซึ่งมีพื้นที่หน้าตัด  $A_2$  ดังแสดง ในรูปที่ 1



รูปที่ 1 กฎของปาสคาล

# 2.1.5 ค่าความดันมาตรฐาน

ในรูปที่ 2 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างค่าความดัน มาตรฐาน P (Kgf/cm<sup>2</sup>) กับน้ำหนักที่กดทับ *m.g* (N) โดยมีตัว แปรคือ พื้นที่หน้าตัดของกระบอกสูบ A<sub>1</sub> – A<sub>2</sub> (cm<sup>2</sup>) [5]



รูปที่ 2 เทคนิคการลดพื้นที่หน้าตัดของกระบอกสูบ

$$P = \frac{m.g}{A_1 - A_2} \tag{5}$$

# 2.2 ฮอลเอ็ฟเฟคท (Hall Effect)

Hall Effect ใช้ในการตรวจจับความเข้มของ สนามแม่เหล็กซึ่งอาศัยปรากฏการณ์ฮอลล์ทำให้เกิดความต่างศักย์ ค่าหนึ่งที่เปลี่ยนแปลงตามความเข้มของสนามแม่เหล็ก ถ้านำขั้ว เหนือเข้าใกล้ค่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้นทางด้านลบ (-) แต่ถ้านำ ขั้วใต้เข้าใกล้ค่าความต่างศักย์จะเพิ่มขึ้นทางด้านบวก (+) ความ ต่างศักย์ที่เปลี่ยนไปมีความสัมพันธ์กับความเข้มของสนามแม่เหล็ก หรือความหนาแน่นฟลั๊กซ์แม่เหล็กดังนี้

$$B = (V_{B} - V_{o})K^{-1}$$
(6)

โดยที่ V<sub>o</sub> คือความต่างศักย์ขณะไม่มีสนามแม่เหล็ก; V<sub>B</sub> คือความ ต่างศักย์ขณะมีสนามแม่เหล็ก; K คือสัมประสิทธิ์ความไว มีหน่วย เป็นโวลต์ต่อเทสลา (V/T); B คือความเข้มของสนามแม่เหล็กหรือ ความหนาแน่นฟลั๊กซ์แม่เหล็ก มีหน่วยเป็นเทสลา (T) ค่าความต่าง ศักย์ที่เกิดขึ้นจะเพิ่มขึ้นหรือลดลงขึ้นอยู่กับระยะห่างระหว่าง สนามแม่เหล็กที่เข้าใกล้บริเวณตัวนำกระแสไฟฟ้าภายใน Hall Effect ถ้าอยู่ใกล้ค่าความต่างศักย์ที่ได้จะสูง แต่ถ้าอยู่ไกลค่าความ ต่างศักย์จะต่ำลงจนเหลือเท่ากับครึ่งหนึ่งของความต่างศักย์ที่จ่าย ให้ การใช้ Hall Effect สำหรับการตรวจสอบตำแหน่งหรือการ เคลื่อนที่ วิชีพื้นฐานที่ง่ายที่สุด คือ การวัดความเข้มของ สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar Head-on Mode ดังรูปที่ 3(ก) ส่วน วิชีแบบ Bipolar Slide-by และ Push-push Approach ดังรูปที่ 3(ข) และ (ค) [2], [5], [6]



รูปที่ 3 (ก) Unipolar head-on Mode (บ) Bipolar slide-by และ (ค) Push-Push approach

## 3. การทดลอง

จากที่ได้กล่าวมาข้างต้นแล้วว่าการทดลองนี้เป็นการพัฒนา ต่อมาจากบทความที่แล้วซึ่งใช้วิธีการตรวจจับความเข้มของ สนามแม่เหล็กแบบ Unipolar head-on Mode ดังรูปที่ 3(ก) โดยผล การทดลองที่ได้มีความเป็นเชิงเส้นไม่ดีเท่าที่ควร แสดงในรูปที่4 [1] ดังนั้นการทดลองนี้จะทำการพัฒนาโดยเพิ่มความเป็นเชิงเส้นของ ชุดเชนเซอร์ให้มีมากขึ้น ในการทดลองจะแบ่งออกเป็น 2 การ ทดลอง ได้แก่การทดลองความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท เชนเซอร์เมื่อประกอบร่วมกับกระบอกสูบทำหน้าที่รับแรง และ ส่งผ่านแรงด้วยลมให้กับแท่งยึดแม่เหล็กถาวรด้วยวิธีการตรวจจับ ความเข้มของสนามแม่เหล็กแบบ Bipolar Slide-by และแบบ Push-push Approach



รูปที่ 4 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับความต่างศักย์กรณีต่อ ฮอลเอ็ฟเฟคทร่วมกับกระบอกสูบ (Unipolar head-on Mode)



รูปที่ 5 เครื่องมือที่ใช้ในการทดสอบทำการสำหรับการตรวจวัดแรง โดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์

# 3.1 การทดลองความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท ร่วมกับ กระบอกสูบโดยเทคนิค Bipolar Slide-by

การทดลองนี้ใช้ชุดรับแรงเป็นกระบอกสูบประเภท 2 แกน โดยที่แกนด้านหนึ่งทำหน้าที่รับแรง ส่วนอีกด้านหนึ่งทำหน้าที่ปรับ ระดับแรงเพื่อป้องกันความเสียหายกรณีมีแรงเข้ามากเกินพิกัดของ ความสามารถในการตรวจวัดแรงได้ หรือต้องการวัดแรงที่มีขนาด เพิ่มขึ้นก็สามารถปรับได้ ในการทดลองนี้มีย่านการวัดอยู่ที่ 414N ถึง 656N (2.4kg/cm<sup>2</sup> ถึง 3.8kg/cm<sup>2</sup>) โดยใช้ Precision Pressure Indicator Calibrator เป็นชุดกำเนิดแรงในรูปของแรงดันลมมีหน่วย เป็น (kg/cm<sup>2</sup>) ซึ่ง Precision Pressure Indicator Calibrator นี้ได้ ผ่านการสอบเทียบ (Calibrated) แล้วค่าอยู่ในมาตรฐานตลอดย่าน การใช้งาน ซึ่งผลการทดลองดังแสดงในตารางที่ 1 และรูปที่ 6

ิตารางที่1เปรียบเทียบค่าของแรงกับความต่างศักย์(Bipolar slide-by)

	Force	V <sub>out</sub>						
	(1/ n (ann <sup>2</sup> )	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R
	(Ng/cm)	$(V_{de})$	$(V_{dc})$	$(V_{dc})$	$(V_{dc})$	$(V_{dc})$	$(V_{dc})$	$(V_{dc})$
Î	2.40	1.61	1.61	1.61	1.65	1.61	1.62	0.04
	2.60	2.10	2.14	2.17	2.10	2.10	2.12	0.07
	2.80	3.18	3.18	3.18	3.18	3.18	3.18	0.00
Ĩ	3.00	3.48	3.45	3.48	3.49	3.48	3.48	0.04
Ì	3.20	3.65	3.65	3.71	3.65	3.65	3.66	0.06
	3.40	3.71	3.71	3.71	3.71	3.71	3.71	0.00
1	3.60	4.46	4.46	4.46	4.46	4.46	4.46	0.00
	3.80	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	0.00



รูปที่ 6 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับความต่างศักย์กรณีต่อ ฮอลเอ็ฟเฟคทร่วมกับกระบอกสูบ (Bipolar Slide-by Mode)

# 3.2 การทดลองความเป็นเชิงเส้นของฮอลเอ็ฟเฟคท ร่วมกับ กระบอกสูบโดยเทคนิค Push-Push approach

การทดลองโดยใช้เทคนิค Push-Push approach นั้นเป็น การทดลองด้วยชุดอุปกรณ์เซนเซอร์เดียวกันกับแบบเทคนิค Bipolar Slide-by ซึ่งผลการทดลองแสดงในตารางที่ 2 และแสดง กราฟในรูปที่ 7

ตารางที่ 2 เปรียบเทียบค่าของแรงกับความต่างศักย์ Push-Push approach)

Force				$V_{out}$			
(Ka/am <sup>2</sup> )	Trial#1	Trial#2	Trial#3	Trial#4	Trial#5	AVG	R
(Kg/cm)	$(V_{de})$						
2.40	0.99	0.96	0.99	1.00	0.99	0.99	0.04
2.60	1.56	1.54	1.56	1.56	1.56	1.56	0.02
2.80	1.69	1.68	1.69	1.72	1.69	1.69	0.04
3.00	2.36	2.32	2.36	2.36	2.36	2.35	0.04
3.20	2.88	2.88	2.88	2.88	2.88	2.88	0.00
3.40	3.22	3.22	3.22	3.26	3.22	3.23	0.04
3.60	3.93	3.93	3.93	3.93	3.93	3.93	0.00
3.80	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	4.90	0.00





## 4. ปัญหาและแนวทางแก้ไข

เนื่องจากในงานวิจัยฉบับนี้มีวัตถุประสงค์เพื่อนำผลที่ได้จาก การทดลองไปพัฒนาเป็นชุดเซนเซอร์สำหรับวัดและวิเคราะห์ ประสิทชิภาพในการป้องกันกระสุนปืนของเสื้อเกราะ ซึ่งสิ่งหนึ่งที่ เป็นปัญหาในงานวิจัยครั้งนี้คือ ขนาดและรูปร่างของแท่งแม่เหล็ก ถาวร รวมถึงปริมาณความแรงของเส้นแรงแม่เหล็กถาวรที่ยังไม่ เหมาะกับโครงสร้างของชุดเซนเซอร์ ซึ่งต้องทำการปรับปรุงให้มี ความสมดุลกันมากขึ้น เพื่อการนำไปใช้งานจริงมีประสิทชิภาพทั้ง ความถูกต้องแม่นยำและระยะในการตรวจจับกว้างขึ้น

## 5. สรุปผลการทดลอง

ผลจากการทดลองชุดเซนเซอร์ตรวจวัดแรง โดยใช้ฮอลเอ็ฟ เฟคทเซนเซอร์ในการตรวจวัดปริมาณการเปลี่ยนแปลงของเส้นแรง แม่เหล็กโดยใช้เทคนิคการตรวจจับเส้นแรงแม่เหล็กทั้ง 3 แบบคือ Unipolar head-on Mode, Bipolar slide-by และPush-Push approach ผลคือแบบ Push-Push approach จะให้ความเป็นเชิง เส้นมากที่สุด และมีความแม่นยำเท่ากับ 99.8% ดังนั้นจึงมีความ









เหมาะสมที่จะนำเทคนิคการตรวจจับแบบ Push-Push approach ไปพัฒนาใช้กับชุดเซนเซอร์การตรวจวัดแรงกระสุนปืนต่อไป

# กิตติกรรมประกาศ

งานวิจัยนี้ได้รับการสนับสนุนจากสถาบันพัฒนาอุตสาหกรรม สิ่งทอแห่งประเทศไทย (Thailand Textile Institute) สัญญาเลขที่ สสท. o๕๓/๒๕๕๑ และสนับสนุนเครื่องสอบเทียบทรานสติวเซอร์ จากห้องปฏบัติการสอบเทียบเครื่องมือวัดศูนย์ปีโตรเคมี มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลชัญบุรี

# เอกสารอ้างอิง

- [1] นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล. 2551. การ ออกแบบทรานสติวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลเอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์. การประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้ามหาวิทยาลัย เทคโนโลยีราชมงคล ครั้งที่ 1, ปทุมชานี, ประเทศไทย, 19-21 พฤศจิกายน 2551: GEN18.
- [2] วรพงศ์ ตั้งศรีรัตน์. 2548. เซนเซอร์และทรานสติวเตอร์:ทฤษฏี และการประยุกต์ใช้ในระบบการวัดและระบบควบคุม สำนักพิมพ์สมาคมส่งเสริมเทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น) กรุงเทพฯ หน้า 51-63.
- [3] ผศ. จรัส บุญยชรรมา. 2543. ฟิสิกส์ระดับมหาวิทยาลัยภาค กลศาสตร์. สำนักพิมพ์สุวีริยาสาส์น, กรุงเทพฯ,หน้า 267-297.
- [4] สมศักดิ์ กีรติวุฒิเศรษฐ์. 2546. หลักการและการใช้งาน เครื่องมือวัดอุตสาหกรรม. สำนักพิมพ์สมาคมส่งเสริม เทคโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น) กรุงเทพฯ หน้า 17-1~ 17-8.

- [5] David S. Nyce, Linear Position Sensors Theory and Applications, Wiley-interscience, USA, 2004.
- [6] Joe Gilbert and Ray Dewey, LINEAR HALL-EFFECT SENSORS, Allegro Micro Systems, Inc.
- [7] John Ashcroft, Deborah J. Daniels and Sarah V. Hart "Selection and Application Guide to Personal Body Armor" The National Institute of Justice's National Law Enforcement and Corrections Technology Center Lance Miller, November, 2001



ประกาศเกียรติคุณพู้ทรงคุณวุฑิมิจารณาบทความ การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ ครั้งที่ 8 ระหว่างวันที่ 22 - 23 เมษายน 2553 ณ คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์

ด้วยการประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ ครั้งที่ 8 (PEC-8) ได้รับความกรุณาจากผู้ทรงคุณวุฒิหลายท่าน จากหลายสถาบัน/หน่วยงาน ที่ได้ใช้ความรู้และประสบการณ์ ทางวิชาการพิจารณาบทความที่ส่งเข้าร่วมการประชุมวิชาการ PEC-8 ด้วยความอุตสาหะยังผลให้การ ประชุมวิชาการ PEC-8 ดำเนินการไปด้วยความสมบูรณ์และมีคุณภาพ นอกจากนี้แล้วความร่วมมือจาก ผู้ทรงคุณวุฒิทุกท่านยังก่อให้เกิดคุณูปการทางวิชาการ อีกทั้งได้ร่วมสร้างบรรยากาศทางวิชาการ และเป็น การเผยแพร่ชื่อเสียงของคณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ อีกด้วย

คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยสงขลานครินทร์ จึงใคร่ขอขอบพระคุณและประกาศเกียรติคุณ ผู้ทรงคุณวุฒิ ดังรายนามต่อไปนี้ ไว้ ณ ที่นี้ด้วย

# ก. ผู้ทรงคุณวุฒิภายนอกมหาวิทยาลัย

# 1. มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าธนบุรี

- รศ.ดร.วิโรจน์ บุญอำนวยวิทยา คณะวิศวกรรมศาสตร์
- รศ.ดร.สมเกียรติ ปรัชญาวรากร
- 3. ผศ.ดร.สุรชัย สนิทใจ
- ดร.เดือนใจ สมบูรณ์วิวัฒน์
- ๑ร.ศุภกิตติ์ โชดิโก
- คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์ คณะวิศวกรรมศาสตร์

# 2. มหาวิทยาลัยเชียงใหม่

1.	ผศ.ดร.เสริมศักดิ์	เอื้อตรงจิตต์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
2.	ผศ.ดร.นิวิท	เจริญใจ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
3.	ผศ.ดร.อภิชาต	โสภาแดง	คณะวิศวกรรมศาสตร์
4.	ดร.นงค์นุช	เรื่องจิตต์	คณะวิทยาศาสตร์

# มหาวิทยาลัยเกษตรศาสตร์

1.	รศ.ดร.ผึ่งผาย	พรรณวดี	คณะวิทยาศาสตร์
2.	รศ.ดร.สุวิมล	สัจจวาณิชย์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
3.	รศ.ดร.พงศ์ชนัน	เหลืองไพบูลย์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
4.	ผศ.ดร.อนันต์	ผลเพิ่ม	คณะวิศวกรรมศาสตร์



# มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าพระนครเหนือ

	1. รศ.ดร.อรรถกร	เก่งพล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	2. รศ.สมนึก	วัฒนศรียกุล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	3. ผศ.ตร.สมพร	สิริสำราญนูกูล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
(* 1.13 1. 10	4. ผศ.ดร.สมศักดิ์	อรรคทิ่มากูล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
5. มหา	วิทยาลัยธรรมศาสตร์		
	1. ผศ.ดร.ไชยณรงค์	จักรธรานนท์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	2. ผศ.ตร.ผดุงศักดิ์	รัดนเดโซ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	3. ดร.จิรวรรณ	คล้อยภยันด์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
6. มหา	วิทยาลัยมหิดล		
	1. รศ.ตร.ตวงพรรณ	ศฤงคารินทร์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	2. รศ.ดร.จิตต์ลัดดา	ศักดาภิพาณิชย์	คณะวิทยาศาสตร์
	3. សក.៣ភ.តុក័ល្លល្អា	พงษ์สุภาพ	คณะวิทยาศาสตร์
7. จุฬา	ลงกรณ์มหาวิทยาลัย		
	1. ดร.เกริก	ภิรมย์โสภา	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	2. ตร.ปวีณา	เซาวลิตวงศ์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
8. มหา	วิทยาลัยขอนแก่น		with the second
	1. รศ.ดร.พรเทพ	ขอขจายเกียรติ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
1	2. ผศ.อนัตต์	เจ่าสกุล	คณะวิศวกรรมศาสตร์
9. มหา	วิทยาลัยอุบลราชธานี		
	1. ผศ.ดร.สมบัติ	สินธุเชาวน์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
1	2. ผศ.ตร.สุขอังคณา	ลิ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
10. มห	าวิทยาลัยเทคโนโลยีพร	ระจอมเกล้าเจ้าคุณท	เหารลาตกระบัง
	1. รศ.ดร.มนัส	สังวรคิลป์	คณะวิศวกรรมศาสตร์
	and dealers and		
11. aj	หาวิทยาลัยเทคโนโลยีร	าชมงคลธัญบุรี	a contract of the second
	1. ผศ.ตร.จุไรวัลย์	รัตนะพิสิฐ	คณะวิศวกรรมศาสตร์
12. มห	าวิทยาลัยบูรพา	a proton Casa a	
- 7 - 1	1. ผศ.ดร.สยาม	อ้มศร	คณะวิศวกรรมศาสตร์
13. มห	าวิทยาลัยเอเซียอาคเน	งย์	
	. ผศ.สิริวิช	ทัดสวน	คณะวิศวกรรมศาสตร์
		18 PEC	2-8

14. มหาวิทยาลัยวลัยลักษณ์

1. ผศ.วิจิตรา เพ็ชรกิจ

สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์และทรัพยากร

# ข. ผู้ทรงคุณวุฒิภายในมหาวิทยาลัย

# 1. คณะวิศวกรรมศาสตร์

1.	รศ.บุญเจริญ	วงศ์กิตติศึกษา	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
2.	รศ.ดร.เกริกซัย	ทองหนู	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
3.	ผศ.ดร.ณัฏฐา	จินดาเพ็ชร์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
4.	ผศ.ดร.วิกลม	ธีรภาพขจรเดช	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
5.	ผศ.ดร.พรชัย	พฤกษ์ภัทรานนท์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
6.	ผศ.ดร.กูสุมาลย์	เฉลิมยานนท์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
7.	ผศ.ดร.ภาณุมาส	คำสัตย์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
8.	ผศ.คณดิถ	เจษฏ์พัฒนานนท์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
9.	ผศ.สาวิตร์	ดันๆนุช	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
10.	ผศ.สุระพล	เธียรมนตรี	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
11.	ผศ.ธวัชชัย	ทางรัตนสุวรรณ	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
12.	ผศ.ปริพนธ์	พัฒนสัตยวงศ์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
13.	ผศ.เลียง	ดูบุรัตถ์	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
14.	ผศ.สมพัฒน์	รุ่งตะวันเรื่องศรี	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
15.	ดร.มณเทพ	เกียรดิวีระสกุล	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
16.	อ.ปราโมทย์	จูฑาพร	ภาควิชาวิศวกรรมไฟฟ้า
17.	รศ.ดร.ชาคริต	ทองอุไร	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
18.	รศ.ดร.จรัญ	บุญกาญจน์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
19.	รศ.ดร.สุภวรรณ	ฏิระวณิชย์กุล	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
20.	ผศ.ดร.ลือพงศ์	แก้วศรีจันทร์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
21.	ผศ.ดร.จันทิมา	ชั่งสิริพร	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
22.	ผศ.ดร.กุลชนาฐ	ประเสริฐสิทธิ์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
23.	ผศ.ดร.ผกามาศ	เจษฏ์พัฒนานนท์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
24.	ผศ.ดร.สุกฤทธิรา	รัดนวิไล	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
25.	ดร.สุธรรม	สุขมณี	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
26.	ดร.พรศิริ	แก้วประดิษฐ์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
27.	ดร.สินินาฏ	จงคง	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
28.	ดร.สุรัสวดี	กังสนันท์	ภาควิชาวิศวกรรมเคมี
29.	รศ.ดร.สัณห์ชัย	กลิ่นพิกุล	ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ
30.	รศ.สมชาย	ชูโฉม	ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ



31. รศ.วนิดา 32. ผศ.ดร.องุ่น 33. ผศ.ดร.นิกร 34. ผศ.ดร.เสกสรร 35. ผศ.ดร.สุภาพรรณ 36. ผศ.ดร.ธเนศ 37. ผศ.ดร.นภิสพร 38. ผศ.ดร.รัญชนา 39. ผศ.ดร.กลางเดือน 40. อ.สริยา 41. รศ.กัลยาณี 42. รศ.ดร.ดนพล 43. ผศ.ดร.เจษฎา 44. ผศ.ดร.วีรวรรณ 45. ดร.วิษณ 46. รศ.ดร.อดมผล 47. ผศ.ดร.ศักดิ์ชัย 48. ผศ.ดร.สมบูรณ์ 49. ผศ.ดร.พรทิพย์ 50. ผศ.ดร.สเมธ 51. ผศ.ดร.วรพจน์ 52. ผศ.ดร.ภาสกร 53. ผศ.จรีรัตน์ 54. ดร.ชัยศรี 55. ดร.ธนิยา 56. อ.วิวัฒน์ 57. รศ.กำพล 58. รศ.สมาน 59. รศ.ปัญญรักษ์ 60. รศ.ดร.วรวุธ 61. ผศ.ดร.วิริยะ 62. ผศ.ดร.พฤทธิกร 63. ผศ.ดร.จันทกานต์ 64. ผศ.สมเกี่ยรติ 65. ดร.สมชาย 66. ดร.พุทธิพงศ์ 67. ดร.ฐานั้นดร์ศักดิ์ 68. ดร.กิตตินั้นท์

รัดนมณี สังขพงศ์ ศิริวงศ์ไพศาล สธรรมานนท์ ไชยประพัทธ์ รัตนวิไล มีมงคล สินธวาลัย โพชนา จิรสถิตสิน คปตานนท์ ตันนโยภาส วรรณสินธ์ สุทธิศรีปก ราชเพ็ชร พืชน์ไพบลย์ ปรีซาวีรกุล พรพิเนตพงศ์ ศรีแดง ใชยประพัทธ์ ประชาเสรี ชัยวิริยะวงศ์ สกุลรัตน์ สขสาโรจน์ เกาศล สุทธิวิภากร ประที่ปชัยกูร เสนงาม งามศรีตระกูล วิสุทธิเมรางกูล ทองเรื่อง สมิตไมตรี ทวีกุล นาคกุล แซ่อิ้ง แสนสบาย เทพญา มลิวรรณ

ภาควิชาวิศวกรรมอุตสาหการ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมเหมืองแร่และวัสดุ ภาควิชาวิศวกรรมโยธา ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล

100



69 @	าร ชายด	นั้นทดสิต	ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล
70 @	าร.สีระยุทธ	หลีวิจิตร	ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล
71. @	าร.จีระภา	สขแก้ว	ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล
72. @	r.ดร.สินชัย	กมลภิวงศ์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
73. P	พศ.ดร.มนตรี	กาญจนะเดชะ	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
74. 5	รศ.ดร.มิตรชัย	จงเชี่ยวชำนาญ	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
75. 5	รศ.ทศพร	กมลภิวงศ์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
76.	มศ.ดร.พิชญา	ดันฑัยย์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
77. 1	ผศ.ดร.สนทร	วิทูสุรพจน์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
78. 1	ผศ.ดร.วรรณรัช	สันดื่อมรทัด	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
79.	ผศ.ดร.ธเนศ	เคารพาพงศ์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
80.	ผศ.ทวีศักดิ์	เรื่องพีระกุล	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
81.	ดร.แสงสรีย์	วสุพงศ์อัยยะ	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
82.	ดร.นิคม	สวรรณวร	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
83.	ดร.อนันท์	ชกสุริวงศ์	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
84.	อ.ฉัตรชัย	จันทร์พริ้ม	ภาควิชาวิศวกรรมคอมพิวเตอร์
85.	ดร.วัชรวลี	ตั้งคุปดานนท์	หลักสูตรวิทยาศาสตรมหาบัณฑิต

2. คณะวิทยาศาสตร์

1.	ผศ.ดร.ภัทร	อัยรักษ์	ภาควิชาฟิสิกส์
2	ผศ.ดร.ศิริรัตน์	วณิชโยบล	ภาควิชาวิทยาการคอมพิวเตอร์
3.	ผศ.ดร.อรสา	ภัทรไพบูลย์ชัย	หลักสูตรสาขาวิชาวิทยาศาสตร์พอลิเมอร์
4.	คร.ลัดดา	ปรีซาวีรกุล	ภาควิชาวิทยาการคอมพิวเตอร์

คณะอุตสาหกรรมเกษตร

มศ.ดร.อัญชลี ศิริโชดิ

ภาควิชาเทคโนโลยีอาหาร

สาขาวิชาการจัดการเทคโนโลยีสารสนเทศ (MI

# คณะวิทยาศาสตร์และเทคโนโลยี (วิทยาเขตปัตตานี)

รศ.ดร.เจริญ นาคะสรรค์ ภาควิชาเทคโนโลยียางและพอลิเมอร์

ประกาศ ณ วันที่ 22 เมษายน 2553

m

รองศาสตราจารย์ บุญเจริญ วงศ์กิดดิศึกษา ประธานคณะอนุกรรมการวิชาการและการประชุม PEC-8



การประชุมวิชาการทางวิตวกรรมตาสตร์มหาวิทยาลัยสงขลานดรินทร์ ดรั้งที่ 8 22-23 เมษายน 2553

# ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน The Distributed Force Measuring Set for Personal Body Armor Testing

นะรา เฉลิมกลิ่น ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล

ภาดวิชาวิศวกรรมไฟฟ้า คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี ถนนรังสิต-นครนายก คลองหก ธัญบุรี ปทุมธานี 12110 โทรศัพท์ 02 549-3420 โทรสาร 02 549-3422 E-mails: nara\_ch@yahoo.co.th and schai910@yahoo.co.uk

Nara Chalermklin Chatchai Suppitaksakul

Department of Electrical Engineering, Faculty of Engineering, Rajamangala University of Technology Thanyaburi, Rangsit-Nakhonnayok Rd. Klong 6, Thanyaburi Pathumthani 12110, Tel : 02 549-3420, Fax : 02 549-3422 E-mails: nara\_ch@yahoo.co.th and schai910@yahoo.co.uk

## บทคัดย่อ

บทความนี้น้ำเสนอการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง สำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสนประเภทเกราะอ่อนที่ระดับ IIA ในการป้องกันกระสุน ขนาด 9 มิลลิเมตร มวล 8.0 กรัม ที่ดวามเร็ว กระสุน 314 เมตรต่อวินาที ตามมาตรฐานของ National Institute Justice-0101.04 (NIJ Standard-0101.04) โดยใช้ ทรานสดิวเซอร์วัดแรงที่ได้ออกแบบ ซึ่งประกอบด้วยกระบอกสบ ทำหน้าที่รับแรง ร่วมกับฮอลเอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ (Hall Effect Sensor) ที่มีราดาถูก ตอบสนองเร็ว และเป็นเชิงเส้นในส่วนการ รับรู้ ทำหน้าที่ในการแปลงด่าแรงกระแทกให้เป็นแรงดันไฟฟ้า โดย แรงดันไฟฟ้าจากทรานสดิวเซอร์ที่เป็นสัญญาณอนาลอกจะถูก เปลี่ยนเป็นสัญญาณดิจิตอลด้วย Data Acquisition และส่งผ่านไป ยังส่วนบันทึกด่า ประมวลผล และแสดงผลในดอมพิวเตอร์ด้วย โปรแกรม LabVIEW ซึ่งการกระจายแรงกระแทกของเสื้อเกราะที่ เกิดจากกระสุนจะแสดงในรูปของกราฟริกสองและสามมิติ เพื่อ แสดงการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะ โดยอาศัยการ เปรียบเทียบกับวิธีมาตรฐาน NIJ Standard-0101.04 ที่ทำการ ทดสอบบนดินน้ำมันชนิด Roma Plastilina No.1 จากผลที่ได้จาก การทดลองยิงด้วยกระสุนป็นจริง ชุดวัดการกระจายแรงที่ออกแบบ สามารถ แสดงผลกราฟริกของการกระจายแรง และการยุบตัวของ

ดำหลัก NIJ Standard-0101.04, ประเภทที่ IIA, Roma Plastilina No.1, เสื้อเกราะกันกระสุน, ฮอลเอีฟเฟดทเซ็นเซอร์

เสื้อเกราะกันกระสุนได้เป็นที่น่าพอใจ

#### Abstract

This paper presents a designing of distributed force measuring set for testing of the personal body armor type IIA (9 mm, 8.0g, 314m/s). The employed transducers are designed for this purpose. The designed transducer consists of an air cylinder and the moving permanent magnet bar in order to transfer input force to voltage with Hall Effect sensor. The Hall Effect with low-cost provides a linear output voltage and quick respond. The obtained analog voltage from the transducers are converted to digital signal data with the Data Acquisition card then passed to record at the computer. The recorded data is computed and plotted in 2 and 3 dimensions with LabView program. The experiments are carried on to measure the impact force from the gun fire. Then the results are compared to the tradition method according to NIJ standard 0101.04 which employs Roma Plastilina No.1 clay. From the experiments, the satisfactory results are provided. **Keywords:** NIJ Standard-0101.04, Type IIA, Roma Plastilina #1 clay, body armor, Hall Effect Sensor

#### 1. บทนำ

ปัจจุบันการทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุนปืนในประเทศไทย นั้นได้อ้างอิงวิธีการทดสอบมาจากมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 [1] ซึ่งแบ่งระดับการทดสอบตามระดับดวามรุนแรงของ กระสุนป็นตามขนาดต่าง ๆ ดือระดับดวามรุนแรงที่ I, IIA, II, IIIA, III, IV จากน้อยไปมากตามลำดับ ซึ่งมีวิธีการทดสอบพอสังเขปมี ดังนี้ดือ ทำการยิงในระยะ 5เมตร (จากปลายกระบอกปินถึงเสื้อ เกราะ) โดยที่เสื้อเกราะถูกรองด้วยกระบะดินน้ำมันชนิด Roma Plastilina No.1 ผลที่ต้องการได้หลังการทดสอบคือ กระสุนต้องไม่ ทะลุเสื้อเกราะและรอยยุบตัวของดินน้ำมันต้องไม่เกิน 44 มิลลิเมตร ถือว่าผ่านเกณฑ์มาตรฐาน แต่ปัญหาที่พบอันดับแรกในปัจจุบันดือ ในประเทศไทยมีสถานที่ ที่ใช้ในการทดสอบน้อย ในการทดสอบ

322

แบบนี้ต้องทำการเปลี่ยนตำแหน่งการยิงทดสอบบนดินน้ำมันทุก ดรั้ง เพราะดินน้ำมันจะเสียรูปร่างหลังจากถูกยิง ต้องทำการวัด ดวามลึกด้วย Vernier Caliper ทุกดรั้ง จึงเป็นการไม่สะดวก



รูปที่ 1 การทดสอบด้วยการยิ่งเสื้อเกราะ (NIJ Standard-0101.04)



รูปที่ 2 ผลทดสอบแบบวิธี NIJ Standard-0101.04

ดังที่ได้กล่าวมาทั้งหมดข้างต้นนั้น จึงได้ขอเสนอบทดวามนี้
 เพื่อเป็นการพัฒนาและปรับปรุงวิธีในการทดสอบเสื้อเกราะกัน
 กระสุนป็นประเภทเกราะอ่อนในเชิงวิเดราะห์ ให้มีดวามสะดวก
 และสามารถแสดงลักษณะของดวามลึกกับแรงที่กระจายอยู่บนเสื้อ
 เกราะกันกระสุนในรูปแบบกราฟริกสองและสามมิติได้ดีกว่าวิธีการ
 แบบเดิม ซึ่งบทดวามนี้ได้ทำการปรับปรุงจนถึงการนำมาประยุกต์ใช้
 นำเสนอไปแล้ว [2-3] ทำการปรับปรุงจนถึงการนำมาประยุกต์ใช้
 สำหรับทดสอบกับเสื้อเกราะกันกระสุน โดยใช้ทรานสดิวเซอร์
 ทั้งหมด 25ชุด โดยทรานสติวเซอร์ 1 ตัวจะวัดแรงดรอบดลุมพื้นที่
 ด.8 ตารางนิ้ว โดยวางเรียงกันเป็น 5 ตัวต่อแถว ทั้งหมด 5 แถว
 ดรอบดลุมพื้นที่ทดสอบการกระจายแรงของเสื้อเกราะประมาณ 25
 ตารางนิ้ว

โดยบทดวามแบ่งออกเป็นส่วนต่าง ๆดังนี้ ดือในหัวข้อที่ 2 จะ กล่าวถึงทฤษฎีและการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง ในหัวข้อที่ 3 เป็นผลการทดลอง และท้ายสุดในหัวข้อที่ 4 เป็นการสรุปผล

# 2. ทฤษฎีและการออกแบบชุดวัดการกระจายแรง

ในการออกแบบชุดวัดการกระจายแรงมีวัตถุประสงค์หลักคือ สามารถรับแรงของกระสุนป็นในระดับ IIA (9 mm.) ที่มีความ รุนแรงและรวดเร็วได้ พร้อมทั้งแสดงผลเป็นภาพสามมิติเพื่อแสดง ลักษณะของความลึกกับแรงที่กระจายอยู่บนเสื้อเกราะกันกระสุน โดยสิ่งแรกที่ต้องรู้ก่อนการออกแบบระบบวัดการกระจายแรงคือ แรงสูงสุดของกระสุนป็นที่ใช้สำหรับทดสอบขนาด 9 mm, น้ำหนัก 8.0 กรัม ที่ดวามเร็ว 314 เมตรต่อวินาที ในระยะ 5 เมตร ซึ่งหาได้ จาก สมการ (1) และ (2) [5]

$$F = ma$$
 (1)

โดยที่ F : แรง มีหน่วยเป็นนิวตัน (N) หรือ (kg-m/s<sup>2</sup>) a : ดวามเร่ง มีหน่วยเป็น (m/s<sup>2</sup>) m : มวล มีหน่วยเป็นกิโลกรัม (kg)

$$V_2^2 = V_1^2 + 2a(X_2 - X_1)$$
(2)

โดยที่ V<sub>1</sub> : ดวามเร็วต้น มีหน่วยเป็น (m/s) V<sub>2</sub> : ดวามเร็วปลาย มีหน่วยเป็น (m/s) X<sub>1</sub> : ตำแหน่งเริ่มต้น มีหน่วยเป็น (m) X<sub>2</sub> : ตำแหน่งสุดท้าย มีหน่วยเป็น (m)

จากสมการที่ (1) และ (2) สามารถหาด่าแรงสูงสุดของกระสุนปืน ขนาด 9 mm. ได้เท่ากับ 79 นิวตัน



รูปที่ 3 บล๊อดไดอะแกรมชุดวัดการกระจายแรง

# 2.1 ชุดรับแรง

ในการออกแบบซุดรับแรง มีวัตถุประสงด์หลักดือ ต้องทนรับ กับแรงที่รวดเร็วและรุนแรงได้โดยไม่เกิดดวามเสียหายขึ้น ดังนั้นจึง ต้องดำนึงถึงดวามแข็งแรงของอุปกรณ์เป็นหลัก ซึ่งทำมาจากเหล็ก เพลาตันจำนวน 25 ชุด โดยแต่ละชุดมีพื้นที่รับแรงเท่ากับ 0.8 ตารางนิ้ว และระยะการเดลื่อนที่ 50 เซนติเมตร เพื่อรองรับการ ทดสอบสูงสุดที่ 44 มิลลิเมตร ตามมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 และส่งต่อแรงไปยังชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม



รูปที่ 4 ชุดรับแรง

# 2.2 ชุดเปลี่ยนค่าแรงเป็นลม

เพื่อเป็นการป้องกันความเสียหายที่อาจเกิดกับชุด Hall Effect Sensor จึงต้องเปลี่ยนค่าแรงที่มีปริมาณมากให้เป็นลมด้วย กระบอกสูบชนิดสองแกนรุ่น CJ2W16-45 หลักการคือเมื่อกระบอก สูบเคลื่อนที่ก็จะมีปริมาณลมออกมาตามระยะการเคลื่อนที่ของ กระบอกสูบ จากนั้นนำลมที่ได้ไปดวบดุมการเคลื่อนที่ของแท่งยึด แม่เหล็กถาวร ที่สามารถเคลื่อนที่ได้ ในอัตราส่วน 1.0 ต่อ 0.2 มิลลิเมตร (ชุดรับแรงต่อแท่งยึดแม่เหล็กถาวร) จากรูปที่ 3 เพื่อใช้ ในการแปลงค่าแรง ที่เป็นปริมาณฟิลิกส์ให้เป็นแรงดันไฟฟ้าด้วย ฮอลเอ็ฟเฟดทเซนเซอร์ซึ่งได้นำเลนอไปแล้ว [2-3] อีกหน้าที่หนึ่ง ดือเป็นตัวกลางสำหรับรับและส่งแรงระหว่างชุดรับแรงกับชุดสร้าง แรงต้าน



รูปที่ 5 อัตราส่วนการเดลื่อนที่ระหว่างชุดรับแรงกับแท่งยึดแม่เหล็ก ถาวร



รูปที่ 6 ชุดเปลี่ยนด่าแรงเป็นลม และชุดสร้างแรงต้าน

#### 2.3 ชุดสร้างแรงต้าน

สำหรับชุดวัดการกระจายแรงนี้สามารถสร้างแรงต้านทานได้ โดยการใช้ กระบอกสูบชนิดแกนเดียวรุ่น CDJ2B16-60 ร่วมกับ Pressure Regulator ทำหน้าที่แปลงด่าลมให้เป็นแรงต้าน ตาม หลักทฤษฎีของความดันซึ่งหมายถึงแรงกดดันของอากาศที่กระทำ ต่อพื้นที่ 1 ตารางหน่วย [5]

$$P = \frac{F}{A}$$
(3)

โดยที่ P : คือ ด่าของปาสดาล (Pascal) เขียนย่อว่า Pa A : พื้นที่ มีหน่วยเป็นตารางเมตร (m<sup>2</sup>)

1

การสอบเทียบ Pressure Regulator กับเครื่องปรับเทียบ แรงดันมาตรฐานนั้นเป็นสิ่งที่จำเป็น เพื่อความแน่นอนของชุดสร้าง แรงต้านทั้ง 25 ตัวซึ่งได้แยกการทำงานอย่างอิสระ โดยใช้ Precision Pressure Calibrator Druck DPI 605 ที่ผ่านการสอบ เทียบมาตรฐานแล้ว ที่ย่านการวัด 0.0 ถึง 0.8 Mpa ที่ความ ละเอียด 0.05 Mpa ผลดือ ทั้ง 25 ตัวอยู่ในมาตรฐานตลอดย่านการ ใช้งานดังรูปที่ 7



โดยที่ W : ดืองานที่ใช้ในการเคลื่อนที่

$$W = -\left(\frac{kX_2^2}{2} + \frac{kX_1^2}{2}\right)$$
(6)  
โดยที่  $k$  : คือค่าคงที่

จากสมการที่ (4), (5) และ (6) สามารถแสดงความสัมพันธ์ ระหว่างระยะการเคลื่อนที่ของชุดรับแรง กับแรงต้านใต้ดังรูปที่ 8



รูปที่ 8 ดวามสัมพันธ์ระหว่างการเดลื่อนที่ของชุดรับแรงกับแรงต้าน

# 2.4 Hall Effect Sensor

จากการศึกษาที่นำเสนอไปแล้ว [2-3] ได้ข้อสรุปเกี่ยวกับ เทดนิดที่ใช้ในการตรวจจับเส้นแรงแม่เหล็กของฮอลเอ็ฟเฟดท เซนเซอร์ร่วมกับชุดรับ-ส่งแรง ที่เป็นเชิงเส้นดีสุดดือ แบบ Push-Push Approach จึงได้นำมาประยุกต์ใช้กับการทดลองนี้ ดังรูปที่ 7

Hall Effect Sensor ที่ใช้ทั้ง 25 ตัวนั้น มีความแตกแต่งกัน สำหรับความเข็มข้นของสนามแม่เหล็กเนื่องจากขาดความแน่นอน ในการติดตั้ง จึงทำให้แต่ละตัวมีย่านการวัดที่แตกต่างกันไป แต่ ยังดงรักษาความเป็นเชิงเส้นเอาไว้ [4, 6, 7, 8]



รูปที่ 9 ย่านการวัดของ Hall Effect Sensor



รูปที่ 10 ชุดวัดการกระจายแรง



รูปที่ 11 อุปกรณ์ยิงกระสุนปืนเพื่อทดสอบชุดวัดการกระจายแรง

#### 3. ผลการทดลอง

ตามมาตรฐานของ NIJ Standard-0101.04 ได้ทำการ ทดสอบดินน้ำ Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็กขนาด 1,043±5 กรัม ที่ความสูง 2 เมตร รอยยุบที่เกิดขึ้นต้องอยู่ระหว่าง 19±2 มิลลิเมตร หรือถ้าดำนวณหาด่าแรงต้านของดินน้ำมันจะได้ เท่ากับ 1,076 นิวตัน จากสมการที่ (1), (2) ดังนั้นต้องทำการสอบ เทียบระหว่างความลึกของดินน้ำมันกับชุดวัดการกระจายแรงด้วย วิธีการและอุปกรณ์ชุดเดียวกัน ซึ่งชุดวัดการกระจายแรงสามารถวัด ความลึกได้เท่ากับ 30 มิลลิเมตร หรือเท่ากับเครื่องวัดการกระจาย แรงมีด่าแรงต้านเท่ากับ 692 นิวตัน หาได้จากสมการที่ (5), (6)



รูปที่ 12 การกระจายแรงจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้ม



รูปที่ 13 ภาพสามมิติจากการสอบเทียบด้วยลูกตุ้ม

325

ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าไม่ทอ" ด้วย กระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g, 335.87m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ดวามลึก 15 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบ ด้วยเครื่องวัดการกระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 336.75m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถวัดดวามลึกได้ เท่ากับ 18 มิลลิเมตร



รูปที่ 14 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าไม่ทอ"



รูปที่ 15 ภาพสามมิติของเสื้อเกราะชนิด "ผ้าไม่ทอ"

ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน" ด้วยกระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g, 346.03m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ใต้ดวามลึก 22.2 มิลลิเมตร จากนั้นทำการ ทดสอบด้วยเดรื่องวัดการกระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 335.35m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถวัดดวาม ลึกใต้เท่ากับ 25 มิลลิเมตร



ฐปที่ 16 การกระจายแรงบนเสื้อเกราะชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน"



รูปที่ 17 ภาพสามมิติของเสื้อเกราะชนิด "ผ้าถักแนวเส้นยืน"

ทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปืนชนิด "ผ้าทอ" ด้วย กระสุนปืนขนาด 9 mm. (8.0g, 343.73m/s) บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ดวามลึก 25 มิลลิเมตร จากนั้นทำการทดสอบ ด้วยเดรื่องวัดการกระจายแรงกับกระสุนขนาด 9 mm. (8.0g, 340.98m/s) เพื่อทำการเปรียบเทียบ โดยสามารถวัดดวามลึกได้ เท่ากับ 27 มิลลิเมตร





#### 4. สรุปผลการทดลอง

สำหรับชุดวัดการกระจายแรงนี้เหมาะสำหรับใช้ทดสอบกับ เสื้อเกราะกันกระสุนที่มีดุณสมบัติเบื้องตันดือ กระสุนไม่ทะลุ เริ่ม จากการสอบเทียบชุดวัดการกระจายแรงกับดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ด้วยลูกตุ้มเหล็ก ผลที่ใต้ดือดินน้ำมันยุบตัวเท่ากับ 19 มิลลิเมตร ส่วนชุดวัดการกระจายแรงยุบตัวเท่ากับ 30 มิลลิเมตร หมายความว่า ดินน้ำมันมีด่าแรงต้านทานมากกว่าชุดวัด การกระจายแรง

การทดสอบเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปินทั้งสามประเภทคือ ผ้าไม่ทอ, ผ้าถักแนวเส้นยืน และผ้าทอ ด้วยกระสุนปินขนาด 9 mm. บนดินน้ำมัน Roma Plastilina No.1 ได้ดวามลึกเท่ากับ 15, 22.2 และ25 มิลลิเมตรตามลำดับ ส่วนการทดสอบเสื้อเกราะ ป้องกันกระสุนปินทั้งสามประเภทในข้างต้นกับชุดวัดการกระจาย แรงนั้น ผลที่ได้สามารถแสดงกราฟริกสอง และสามมิติ ของการ กระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะป้องกันกระสุนปิน โดย สามารถแสดงดวามแตกต่างกันทั้งสามประเภทของการทดสอบ ข้างต้นได้ โดยมีดวามลึกเท่ากับ 18, 25, และ27 มิลลิเมตร ตามลำดับ ซึ่งเมื่อนำผลที่ได้ระหว่างการทดสอบด้วยดินน้ำมัน เปรียบเทียบกับผลของชุดวัดการกระจายแรงนั้นปรากฏว่าต่าที่ได้ เป็นไปในแนวทางเตียวกัน

สิ่งที่ต้องทำการปรับปรุง ดือ การติดตั้งชุดแม่เหล็กถาวร สำหรับฮอลเอีฟเฟดทเซ็นเซอร์ ดวรติดตั้งให้มีดวามหนาแน่นของ เส้นแรงแม่เหล็กในปริมาณที่เท่ากันทุกตัว เพื่อให้มีย่านการวัด เดียวกันจะเป็นการสะดวก ดวามถูกต้องและแม่นยำของชุดวัตการ กระจายแรงเป็นสิ่งที่จำเป็นต้องการทำทดสอบ อีกทั้งความละเอียด ของชุดเซ็นเซอร์ที่ต้องมีมากขึ้นเพื่อประโยชน์ในการวิเคราะห์ผลที่ ดีขึ้นกว่าเดิม

ท้ายที่สุดสำหรับผลงานวิจัยที่นำเสนอ ดือได้เดรื่องต้นแบบ ในการวัดการกระจายแรง และการยุบตัวของเสื้อเกราะกันกระสุน ซึ่งยังสามารถนำไปพัฒนาให้มีศักยภาพสูงขึ้นได้

# กิตติกรรมประกาศ

งานวิจัยนี้ใต้รับการสนับสนุนจากสถาบันพัฒนาอุตสาหกรรม สิ่งทอแห่งประเทศไทย (Thailand Textile Institute) สัญญาเลขที สสท. ocan/๒ccc และสนับสนุนเครื่องสอบเทียบทรานสดิวเซอร์ จากห้องปฏิบัติการสอบเทียบเครื่องมือวัดศูนย์ปิโตรเคมี

มหาวิทยาลัยเทดโนโลยีราชมงดลธัญบุรี นอกจากนี้ขอขอบดุณทีม วิจัยเสื้อเกราะกันกระสุน ดณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัย เทดโนโลยีราชมงดลธัญบุรี ในการสนับสนุนตัวอย่างเสื้อเกราะใน การทดสอบ และกองพลาธิการ สำนักงานตำรวจแห่งชาติที่อำนวย ดวามสะดวกสถานที่และอุปกรณ์ในการทดสอบยิง

## เอกสารอ้างอิง

- [1] John Ashcroft, Deborah J. Daniels and Sarah V. Hart "Selection and Application Guide to Personal Body Armor" The National Institute of Justice's National Law Enforcement and Corrections Technology Center Lance Miller, November, 2001
- [2] นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล, "การ ประยุกต์ใช้ ฮอลเอ็ฟเฟดทเซ็นเซอร์ในการออกแบบทรานสติวเซอร์วัด แรง", การประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัย สงขลานดลินทร์ ดรั้งที่7 ดณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัย สงขลานดลินทร์ วิทยาเขตหาดใหญ่ จังหวัดสงขลา, 21-22 พฤษภาคม 2552: PEG70R118.
- [3] นะรา เฉลิมกลิ่น และ ฉัตรชัย ศุภพิทักษ์สกุล, "การออกแบบ ทรานสติวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลเอีฟเฟดทเซ็นเซอร์", การ ประชุมเครือข่ายวิชาการวิศวกรรมไฟฟ้า มหาวิทยาลัย เทดโนโลยีราชมงดล ครั้งที่1 คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี จังหวัดปทุมธานี, 19-21 พฤศจิกายน 2551: GEN18.
- [4] วรพงศ์ ตั้งศรีรัตน์. 2548. เซนเซอร์และทรานสดิวเตอร์:ทฤษฏี และการประยุกต์ใช้ในระบบการวัดและระบบดวบดุม สำนักพิมพ์สมาดมส่งเสริมเทดโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น) กรุงเทพฯ หน้า 51-63.
- [5] ผศ. จรัส บุญยธรรมา. 2543. "ฟิสิกส์ระดับมหาวิทยาลัยภาด กลศาสตร์", สำนักพิมพ์สูวีริยาสาส์น, กรุงเทพฯ, หน้า 267-297.
- [6] สมศักดิ์ ก็รติวุฒิเศรษฐ์. 2546. "หลักการและการใช้งาน เดรื่องมือวัดอุตสาหกรรม", สำนักพิมพ์สมาดมส่งเสริม เทดโนโลยี (ไทย-ญี่ปุ่น) กรุงเทพฯ หน้า 17-1~17-8.
- [7] David S. Nyce, "Linear Position Sensors Theory and Applications", Wiley-interscience, USA, 2004.
- [8] Joe Gilbert and Ray Dewey, "Linear Hall-Effect Sensors", Allegro Micro Systems, Inc.



# **Reviewers for ICCAS 2010**

Name	Organization	Country
Dr. Akira Abe	Asahikawa National College of Technology	Japan
Dr. Berdakh Abibullaev	Daegu Gyeongbuk Institute of Science and Technology	Korea
Dr. SungMo Ahn	Honeywell Korea	Korea
Dr. Sang Chul Ahn	кізт	Korea
Prof. Kyoung Kwan Ahn	University of Ulsan	Korea
Prof. Heejune Ahn	Seoul National Univ. of Technology	Korea
Prof. Choon Ki Ahn	Wonkwang University	Korea
Dr. ali ajami	Azarbaijan University of Tarbiat Moallem	Iran
Dr. Adel Akbarimajd	University of Mohaghegh Ardabili	Iran
Dr. Gholamreza Arab	Shahrekord University	Iran
Prof. Juhoon Back	Kwangwoon University	Korea
Prof. Ihn-Han Bae	Catholic University of Daegu	Korea
Prof. Young-bong Bang	Seoul National University	Korea
Dr. mohammad bayati poudeh	University	Iran
Prof. Kyung Seok Byun	Mokpo National University	Korea
Dr. Seongju Chang	KAIST	Korea
Dr. Baifan Chen	Central South University, China	China
Dr. Yee-Jin Cheon	Korea Aerospace Research Institute	Korea
Prof. Joono Cheong	Korea University	Korea
Dr. Yushing Cheung	Stevens Institute of Technology	United States
Prof. Young Im Cho	Univ. of Suwon	Korea
Prof. Hye-Kyung Cho	Hansung Univ.	Korea
Prof. Changhyun Cho	Chosun University	Korea
Dr. HYUN-TAEK CHOI	Korea Ocean Research & Development Institute	Korea
Prof. Hyouk Ryeol Choi	Sungkyunkwan University	Korea
Dr. Byung-Wook Choi	Korea Institute of Industrial Technology	Korea
Prof. Woojin Chung	Korea University	Korea
Dr. Taejin Chung	KAIST	Korea
Prof. Jae Chung	Stevens Institute of Technology	United States
Dr. Carl Crane	University of Florida	United States
Prof. Mingcong Deng	Okayama Univ.	Japan

Name	Organization	Country
Dr. Azeddine DRAOU	University of Hail	Saudi Arabia
Dr. Hamid Reza Fahham	Islamic Azad University, Marvdasht Branch	Iran
Prof. Sergej Fatikow	University of Oldenburg	Germany
Prof. Anna Friesel	Copenhagen University College of Engineering	Denmark
Dr. Hiroyuki Fujioka	Fukuoka Institute of Technology	Japan
Dr. Aitor J. Garrido	University of the Basque Country	Spain
Dr. Masood Hajian	University of Aberdeen	United Kingdom
Dr. Hisashi Handa	Okayama University	Japan
Dr. Suranga Hettiarachchi	Indiana University Southeast	United States
Prof. Kohji Higuchi	UEC	Japan
Dr. Toshio Hira	Nara National College of Technology	Japan
Prof. Joseph Hitt	United States Military Academy	United States
Dr. Sheng-Ping Hsieh	Aeronautical Systems Research Division CSIST	Taiwan
Dr. Jia-Sheng Hu	National University of Tainan	Taiwan
Dr. Myun Joong Hwang	Samsung Electronics	Korea
Prof. Dong-Hwan Hwang	Chungnam National University	Korea
Prof. Kazuyuki Ito	Hosei Univ.	Japan
Prof. Hiroshi Ito	Kyushu Institute of Technology	Japan
Dr. Kiyotaka Izumi	Saga University	Japan
Dr. Eun-Hye Jang	ETRI	Korea
Prof. ryu Jee-Hwan	Korea University of Technology	Korea
Prof. Heung Seok Jeon	Konkuk Univ.	Korea
Dr. Wootae Jeong	Korea Railroad Research Institute	Korea
Dr. Juan Jiménez	University Complutense of Madrid	Spain
Dr. Seunghun Jin	Sungkyunkwan Univ.	Korea
Prof. Sungho Jo	KAIST	Korea
Prof. Kang-Hyun Jo	University of Ulsan	Korea
Dr. Hwang Jong-Gyu	Korea Railroad Research Institute	Korea
Prof. Seul Jung	Chungnam National University	Korea
Prof. Kwang Sung Jung	Chungju National University	Korea
Dr. Hyun-Deok Kang	Daegu Machinery Institute of Components & materials	Korea
Prof. Youngbok Kim	Pukyong National University	Korea
Dr. Taeho Kim	University of Ulsan	Korea

Name	ame Organization	
Prof. Sungshin Kim	Pusan National University	Korea
Dr. SeokHwan Kim	HyundaiRotem	Korea
Dr. Kihwan Kim	POSCO	Korea
Dr. Ki Hong Kim	The Attached Institute of ETRI	Korea
Prof. Jungha Kim	Kookmin University	Korea
Prof. Jong Hyeong KIM	Seoul National University of Technology	Korea
Dr. Injung Kim	LIG Nex1	Korea
Dr. Hyun Kim	ETRI	Korea
Prof. Hyoungseop Kim	Kyushu Institute of Technology	Japan
Prof. Dong W. Kim	Inha Technical College	Korea
Dr. Dohun Kim	POSCO Technical Research Laboratory	Korea
Dr. Chong Hui Kim	Agency for Defense Development	Korea
Dr. ChangHwan Kim	Korea Institute of Science and Technology	Korea
Dr. Arash Kiyoumarsi	Faculty of Engineering, University of Isfahan	Iran
Prof. Jesuk Ko	Gwangju University	Korea
Prof. Yoshinori Kuno	Saitama University	Japan
Dr. Ohhoon Kwon	National Institute of Informatics, Japan	Japan
Dr. Ki Duk Kwon	University KyungHee	Korea
Prof. Young il Lee	Seoul National University of Technology	Korea
Prof. Wangheon Lee	Hansei University	Korea
Dr. Suwoong LEE	Yamagata University	Japan
Prof. SANGYOON LEE	Konkuk University	Korea
Prof. Jietae Lee	Kyungpook National University	Korea
Dr. Jae-Ho Lee	Korea Railroad Research Institute	Korea
Prof. In Soo Lee	Kyungpook National University	Korea
Dr. Hanmin Lee	Korea Railroad Research Institute	Korea
Prof. Dongik Lee	Kyungpook National University	Korea
Prof. Deok Jin Lee	Naval Postgraduate School	United States
Dr. Chang Su Lee	Edith Cowan University	Australia
Prof. Byung-Ryong Lee	University of Ulsan	Korea
Dr. Adisorn Leelasantitham	University of the Thai Chamber of Commerce	Thailand
Dr. Wanchak Lenwari	King Mongkut's University of Technology Thonburi	Thailand
Prof. Feng-Li Lian	National Taiwan University	Taiwan

Name	Organization	Country
Dr. Meiyu Liang	Beijing University of Posts and Telecommunications	China
Dr. SUN JONG LIM	КІММ	Korea
Prof. Myotaeg Lim	Korea University	Korea
Dr. Chee Kian Lim	Nanyang Technological University	Singapore
Dr. Yu Liu	Beijing University of Posts and Telecommunications	China
Dr. jie liu	Beijing University of Posts and Telecommunications	China
Prof. Yu-Sheng Lu	National Taiwan Normal University	Taiwan
Dr. Amr Madkour	мтс	Egypt
Prof. Eric Matson	Purdue University	United States
Prof. Makoto Mizukawa	Shibaura Institute of Technology	Japan
Prof. Ikuro Mizumoto	Kumamoto University	Japan
Prof. Hiroshi Mizumoto	Tottori University	Japan
Dr. Khairul Salleh Mohamed Sahari	Universiti Tenaga Nasional	Malaysia
Prof. Inhyuk Moon	Dong-Eui University	Korea
Dr. Shunji Moromugi	Nagasaki University	Japan
Prof. James Morrison	KAIST	Korea
Dr. Jongkol Ngamwiwit	KMITL	Thailand
Prof. Silviu NICULESCU	CNRS	France
Dr. Michiko Nishiyama	Soka University	Japan
Dr. Kazutoshi Noda	National Institute of Advanced Industrial Science	Japan
Prof. Mohammad Noorbakhsh	IAU	Iran
Prof. Masanao Obayashi	Yamaguchi University	Japan
Dr. Shigeru Oho	Hitachi, Ltd.	Japan
Prof. Masahiro Oya	Kusyhu Institute of technology	Japan
Dr. zengxi pan	university of wollongong	Australia
Dr. POOGYEON PARK	POSTECH	Korea
Prof. Kang-Bak Park	Korea University	Korea
Dr. Juyi Park	Daewoo Shipbuilding and Marine Engineering co. ltd.	Korea
Dr. Jong Won Park	Korea Institute of Machinery and Materials	Korea
Dr. Jaehyun Park	Inha University	Korea
Prof. III Woo Park	Kwang Woon University	Korea
Prof. Hong-Seok Park	University of Ulsan	Korea
Prof. Chansik Park	Chungbuk National University	Korea

Name	Organization	Country
Dr. Vanchai Riewruja	King Mongkut's Institute of Technology Ladkrabang	Thailand
Prof. Chang-Kyung Ryoo	Inha University	Korea
Dr. Nordin Saad	Universiti Teknologi PETRONAS	Malaysia
Prof. Yohei Saika	Wakayama National College of Technology	Japan
Dr. Mikko Sallinen	VTT Technical Research Centre of Finland	Finland
Dr. Kenji Sawada	The university of electro-communications	Japan
Prof. YONG-HO SEO	Mokwon University	Korea
Prof. Samjun Seo	Anyang University	Korea
Prof. Yimin Shao	Chongqing University	China
Prof. Nobuhiro Shimoi	Akita Prefectural University	Japan
Prof. Nobuhiro Shimoi	Akita Prefectual University	Japan
Prof. Seiichi Shin	University of Electro-Communications	Japan
Prof. Jin-Ho Shin	Dong-eui University	Korea
Dr. Toshihiro Shinohara	Kinki University	Japan
Prof. Jae-Bok Song	Korea University	Korea
Dr. Phinit Srithorn	Rajamangala University of Technology Isan	Thailand
Dr. Cristina Stoica	SUPELEC	France
Dr. Sangmin Suh	SamSung electronics	Korea
Prof. In-Soo Suh	KAIST	Korea
Dr. Bandit Suksawat	King Mongkut's University of Technology North Bangkok	Thailand
Prof. Zengqi Sun	Tsinghua University	China
Prof. Yoshihiko Takahashi	Kanagawa Institute of Technology	Japan
Dr. Lerdlekha Tanachaikhan	Ramkhamhaeng University	Thailand
Prof. Jin Tang	Central South University	China
Prof. Vittaya Tipsuwanporn	King Mongkuti <sup>—</sup> s Institute of Technology Ladkrabang	Thailand
Dr. Tatsushi Tokuyasu	Oita National College of Technology	Japan
Dr. Andrey Torgashov	Institute of automation and control processes FEB RAS	Russian Federation
Prof. Mi-Ching Tsai	National Cheng Kung University	Taiwan
Prof. Ching-Chih Tsai	National Chung Hsing University	Taiwan
Prof. Takashi Tsubouchi	University of Tsukuba	Japan
Prof. satean tunyasrirut	Pathumwan Institute of Technology	Thailand
Dr. Wataru Uemura	Ryukoku University	Japan
Dr. Xiaoliang Wang	Shanghai Jiaotong University	China

Name	Organization	Country
Prof. Sheng-Guo Wang	University of North Carolina at Charlotte	United States
Dr. shaoxi wang	Northwestern Polytechnical University	China
Prof. Keigo Watanabe	Okayama University	Japan
Prof. Sangchul Won	Pohang University of Science of Technology	Korea
Dr. Jin-Myung Won	Voice Enabling Systems Technology Inc.	Canada
Dr. Licheng Wu	Minzu University of China	China
Dr. Guifang Wu	Henan University of Science & Technology	China
Prof. Yugeng Xi	Shanghai Jiao Tong University	China
Dr. Takeshi Yamasaki	National Defense Academy	Japan
Dr. Yuehua Yang	Beijing University of Posts and Telecommunications	China
Prof. Soon yong Yang	University of Ulsan	Korea
Dr. Surapun Yimman	KMUTNB	Thailand
Dr. Thaweesak Yingthawornsuk	King Mongkut's University of Technology Thonburi	Thailand
Dr. Changsun Yoo	Korea Aerospace Research Institute	Korea
Prof. ChangKyoo Yoo	Kyung Hee University	Korea
Prof. Taesung Yoon	Changwon National University	Korea
Prof. Myung-Gon Yoon	Gangneung-Wonju Nat. Univ.	Korea
Prof. Hyun Joong Yoon	Catholic University of Daegu	Korea
Dr. In Hyeob Yu	KEPRI	Korea
Dr. ChangHo Yu	Pusan National University	Korea
Dr. Jong Pil Yun	POSCO	Korea
Dr. DukSun Yun	Korea Automotive Technology Institute	Korea
Mr. Dong Won Yun	Korea Institute of Machinery & Materials (KIMM)	Korea
Prof. Weicun Zhang	University of Science and Technology Beijing	China
Dr. Cen zhaohui	низт	China

# A Prototype Measuring Set for Capturing Dissipated Force on Soft Armor

C. Suppitaksakul<sup>1</sup> N. Chalermklin<sup>1</sup> S. Parsapratet<sup>2</sup> and S. Sungnu<sup>2</sup>

<sup>1</sup> Department of Electrical Engineering, Rajamangala University of Technology Thanyaburi, Thailand

(Tel : +662-549-3425; E-mail: chatchai.s@en.rmutt.ac.th and nara\_ch@yahoo.co.th)

<sup>2</sup> Department of Textile Engineering, Rajamangala University of Technology Thanyaburi, Thailand

(Tel:+662-549-3459; E-mail: zoomth99@hotmail.com and somnuk.s@en.rmutt.ac.th)

Abstract: This paper presents a prototype of dissipated force measuring set for testing of soft armor in Thailand. The measuring set consists of (i) The impact absorber (ii) Transducers which were specially designed using two air cylinders, modified air pressure switch and Hall Effect sensor (iii) the Data Acquisition (DAQ) and (iv) the processing part (computer). The impact force is converted into analog voltage by the force transducers using Hall Effect sensors then passed to the Data Acquisition (DAQ). DAQ is controlled and processed by LabView program in order to collect and record the impact force data. The data is plotted in two and three dimension shapes for impact visualization. The obtained results from the measuring set are compared to the traditional testing method according to NIJ standard 0101.04 using Roma Plastilina No.1 clay. The experiments were carried on to capture the impact force from the shooting test. The satisfactory results are given and reported.

Keywords: Soft Armor, Hall Effect sensor, NIJ Standard 0101.04, DAQ

# 1. INTRODUCTION

Currently, the soft body armor research team at Rajamangala University of Technology Thanyaburi (RMUTT), Thailand has developed the soft amour from textile architectures and fiber material that can produce in the country. The developed armor requires impact testing according to the tradition method using NIJ standard [1]. The impact tests measure two Backface Signatures (BFS) and demonstrate the armor's pass/fail penetration capability. The test series requires the use of a plastically deforming witness media (clay backing material, Roma Plastilina No.1 clay) held in direct contact with the back surface of the armor panel which is used to capture and measure the Backface Signatures (BFS) depression produced in the backing material during nonperforating threat round impacts.

However, the obtained result from the tradition method just provides the armor penetration capacity which is insufficient information for analyzing of the armor structure such as the dissipated force when the bullet impacts on the armor. Besides, there are a few Laboratories in Thailand that support armor testing. Moreover, it is inconvenient for running the test in some particular point. From these reasons, it is inspired in developing an instrument that can capture and visualize the dissipated force of the ammunition impact. So a prototype of the dissipated force measuring set for soft armor testing is proposed and introduced. The measuring set consists of four main parts as the follows: i) the ballistic impact absorber, ii) Transducers, iii) Data Acquisition (DAQ) and iv) the processing part (computer) as the block diagram shown in Figure 1.



Fig. 1 The measuring set block diagram

The paper is divided into the following sections: Section 2, the physical quantities determination for transducers designing is mentioned and discussed. Sections 3, the designing of transducer is presented and described. The components of measuring set are explained in Section 4. Section 5, the experiments which were carried out on armor testing is demonstrated. Finally in Section 6, the discussion and conclusion regarding the proposed measuring set are reported.

## 2. PHYSICAL QUANTITIES DETERMINATION FOR TRANSDUCER DESIGNING

Originally, the measuring set is designed to capture the impact force on soft body armor at level II-A [1] which protects against 9 mm full metal jacketed round nose (FMJ RN) bullets, with nominal masses of 8.0g, impacting at a minimum velocity of 341 m/s. The acceptance criterion for BFS compliance that no measured BFS depression depth greater than 44 mm.

There are three physical quantities which are the net impact force, pressure and the return force, need to be calculated for transducer designing.

#### 2.1 The net impact force determination

The net impact force calculates using the equation for motion in a straight line and Newton's second law [2] which express as:

$$= v_0^2 + 2a\Delta x \tag{1}$$

$$F = ma$$
 (2)

where a is acceleration (m/s<sup>2</sup>).

 $v_{\theta}$  is the initial bullet velocity (m/s).

v is the final bullet velocity (m/s).

- *m* is the bullet mass (kg)
- F is the net force (kg-m/s<sup>2</sup> or Newton).
- $\Delta x$  is the displacement (m).

 $v^2$ 

#### 2.2 The pressure calculation

The pressure P is another quantity requires calculating in order to determine the force exerted perpendicular to a given surface of area A as (3):

$$P = \frac{F}{A}$$
(3)

where **P** is the pressure  $(N/m^2)$ . F is the net force (kg-m/s<sup>2</sup> or Newton). A is the surface area  $(m^2)$ .

Because the pressure is defined as force per unit area, it has units of Pascal (N/m<sup>2</sup>) [2]. 1 Megapascal (Mpa) is equal to 1 Newton/mm<sup>2</sup>. The pressure is used for pneumatic cylinder selecting that is discussed in the next section.

#### 2.3 The return force determination

Due to the transducer attempt to have the same equivalent property as the backing material therefore the return force value is calculated by compared to the density resistance of the backing material. The NIJ calibration criteria for backing material (the Roma Plastilina #1 clay) [1] which will be accomplished using the drop weight with steel sphere size 63.5 mm  $\pm 0.05$ mm in diameter and mass of 1043 g  $\pm 5$  g then release at height of 2.0 m. The calibration drop will consist of a free fall of the steel sphere onto the conditioned backing material with the depth of depression is 20 mm ±3 mm. From the information above, the force resistance of the backing material can be calculated using (1) and (2). However, the velocity of the steel sphere v when reaches the surface of the backing material is required in (1). Therefore the conservation of mechanical energy theorem [2] is applied to fine the velocity of the steel sphere as:

$$KE = PE \quad \text{or} \quad \frac{1}{2}mv^2 = mgh \tag{4}$$
$$v = \sqrt{2gh} \tag{5}$$

$$v = \sqrt{2gh} \tag{5}$$

where KE is kinetic energy (J).

PE is for potential energy (J).

*m* is the mass (kg).

v is the final velocity (m/s).

g is the acceleration of gravity (9.8 m/s<sup>2</sup>).

*h* is the vertical position of the mass relative to the backing material surface.

### 3. TRANSDUCER DESIGN

Transducers are employed to convert the impact force into electrical signal. Due to a commercial transducer is costly and unsuitable for the application. Therefore it needs to be designed for this purpose. The designed transducer consists of three components that are: 1. two pneumatic cylinders, 2. the modified air pressure switch and 3. Hall Effect sensing device as illustrated in Fig. 2.



Fig. 2 Block diagram of a transducer

#### 3.1 Pneumatic cylinder

Two types of double acting air cylinders are applied. There are a double acting-double rod (through rod cylinder) [3] that directly contacts to the impact absorber for force receiving and the double acting-single rod (normal double acting cylinder) is employed for generating return force that can be adjusted by air pressure injection.

The net impact force calculates using (1) and (2) is employed to specify the through rod cylinder. The depression depth of 44 mm from the BFS criterion is use as the displacement  $\Delta x$  in (1). The initial bullet velocity is 341 m/s and the final velocity is 0 m/s because the bullet embedded in the armor. So that, he acceleration *a* within the distance 44 mm is  $-1.32 \times 10^6$  $m/s^2$ . Therefore, the net force F is 10.571 N. Then the force per unit area in term of pressure is defined by (3). The diameter of each impact absorber is 23.4 mm and the surface area of an impact absorber is  $(\pi \times 23.4^2)/4$  or 429.83 mm<sup>2</sup> therefore the approximated pressure that will be applied to each transducer is equal to 10,571/429.83(N/mm<sup>2</sup>) or 24.59 (N/mm<sup>2</sup>). In our case, the through rod cylinder (SMC model CJ2W16-45) [4] is selected and connected to modified pressure switch. When the input force exerts to the piston rod the air volume in the cylinder is obtained and passed to the modified pressure switch.

The single rod cylinder (SMC model CDJ2B-16B) is directly contact to another end of the through rod cylinder in order to produce return force. Then (5) can be expressed as:

$$v = \sqrt{2gh} = \sqrt{2 \times 9.8 \text{ m/s}^2} \times 2\text{m} = 6.26 \text{ m/s}$$

Hence, the velocity v = 6.26 m/s is set as  $v_0$  in (1) and  $\Delta x$  is the depression depth of the backing material that is 20 mm therefore, the acceleration *a* is -980 m/s<sup>2</sup> and (2) provides the net force F is 1022.14 N. Then calculate the return force by (3) so that the area of the sphere surface is approximate 2732.58 mm<sup>2</sup>. Therefore the density resistance of the backing material in term of pressure is approximate 0.374 Mpa or 0.374 bars. This value is set as the pressure for the single rod cylinder in order to generate return force that equivalent to the density resistance.

#### 3.2 Modified air pressure switch

The function of the air pressure switch is to convert the air volume to electrical voltage. Here, the pressure switch of the washing machine is employed and modified. Two permanent magnetic bars are installed on the little piston inside the housing of the switch. When the air volume is admitted, the diaphragm extends along the inner wall of the housing and moves the piston rod upward. As the result, the magnetic bar is close and far to Hall Effect sensor. The coil spring is used for return the piston to the initial position after the releasing of air volume. The rod moving distance ratio of the trough rod cylinder and the piston rod of the pressure switch is 1.0:0.2 mm. The structure of the modified pressure switch is shown in Fig. 3.



Fig. 3 The modified air pressure switch

#### 3.3 Hall Effect sensing device

The Hall element [5] is constructed from a thin sheet of conductive material with output connections perpendicular to the direction of current flow. When subjected to a magnetic field, it responds with an output voltage proportional to the magnetic field strength. The voltage output is very small ( $\mu V$ ) and requires additional electronics to achieve useful voltage levels. The Hall Effect sensor is considered to employ in the force transducer because it provides a linear output voltage, fast respond and cheaply. In the modified pressure switch, the Hall Effect sensor is mounted to the housing between the magnetic bars with Push-push approach mode [6] as shown in Fig. 3.

As the air volume is admitted, the piston is moved upward, it raises a magnetic bar that actuates the sensor and the output voltage is obtained. When the air releases, the coil spring causes the magnetic bar to lower thus reducing the output voltage of the sensor and it is proportional to the magnitude of magnetic field. Since the field magnitude at the particular point is proportional to the moving distance of the piston. The voltage range of the use sensor is 0-5 volts with the cylinder stroke of 0-45 mm. A transducer calibration using the precision pressure indicator calibrator Druck DPI 605 provides graph that the voltage output tend to be linear as illustrated in Fig. 4.

#### 4. THE IMPACT FORCE MEASURING SET

Each part of the dissipated force measuring set is described and explained for more detail.

#### 4.1 The impact absorber

The function of the impact absorber is as same as the clay backing material where the back surface of the armor is directly contacted. The impact is absorbed and passed to the transducer for converting the dissipated force on the armor into electrical potential signal. The designed absorber is made from 25 steel round bars which are arranged 5 in rows and 5 in columns put into housing of the absorber as shown in Fig. 5. Each steel bar can independently move and has diameter of 0.92 inches (23.4 mm) with horizontal moving distance of 50 mm. The absorber surface covers the approximated area of 25 in<sup>2</sup>. The size of absorber surface is designed according to the biggest size of the BFS depression produced in the back material by testing with tradition method.



Fig. 4 A transducer calibration graph



Fig. 5 The impact absorber (left) and the set of 25 Transducers (Pneumatic cylinder part)

#### 4.2 Transducers

The principle of the designed transducer is already described in Section 3. The number of transducer is 25 as same as the number of the impact absorber shows in Fig. 5 (right). All of the transducers are calibrated with the precision pressure indicator calibrator Druck DPI 605.

#### 4.3 Data acquisition (DAQ)

The function of DAQ is to receive the obtained analog voltage from the transducers and then converts them into digital signal for recording the data. The Advance Tech Data Acquisition product PCI-Card model C11715U is considered to use in this work. There are 32 channels for analog input with sampling rate of 500 ks/s which should be sufficient for capturing the impact force in the same time.

#### 4.4 The processing part

This part consists of two components that are: Hardware and Software. The hardware is a computer where the DAQ card is installed. The software Labview is used for controlling and processing the DAQ in order to measure and record the impact force data. The recorded data is calculated and improved by the interpolation method in MATLAB for visualizing the graphic of the dissipated force on the testing armor.

#### 5. EXPERIMENTS

The experiments were process follow the step of NIJ Standard-0101.04 for soft armor testing [1].

#### 5.1 Calibration test

To test of measuring set with the drop weight by dropping free fall of the still sphere onto the measuring set detection area as shown in Fig. 6. The result from this test is compared to the tradition method. As the result, the measuring set can capture the impact of the drop weight as illustrated in Fig. 7.



Fig. 6 Measuring set calibration with the drop weight



Fig. 7 The 3-D plotting of impact with the drop weight

#### 5.2 The armor perforation test

The armor perforation is tested by firing the armor that place on the backing material (the tradition method) as shown in Fig. 8. If no perforation through the armor panel, then test by using the measuring set. A sample of fabric armor type was tested. It was shot 3 times with the 380 ACP Full Metal Jacketed Round Nose (FMJ RN) bullets by the shooting set (Fig. 9).



Fig. 8 Test range configuration for armor testing [1]



Fig. 9 The shooting set and the proposed measuring set

The first shot of the sample for the perforation test and another two for the impact visualization. The results from the shooting test are plotted as shown in Fig. 10. As the comparing the results of the first shot using the backing material to the measuring set, it is found that the shape of the BFS depression in the backing material almost the same as the graphic result from the measuring set. Due to the uncertain of bullet velocity of each shooting, therefore the depth of the bullet is not equal.

#### 6. DISCUSSION AND CONCLUSION

The prototype of dissipated force measuring set in Thailand and experiments has presented and demonstrated. The main objective to visualize the dissipated force on the armor panel when the bullet hit the armor can be achieved. Also the experiments results tend to the same way with the results of the tradition method using the backing material. The useful information is able to help the researcher in developing of the soft armor.



Fig. 10 Comparing results backing material and the measuring set

However, there are still errors and shortcomings need to be improved. For example there are the offset level exist at the transducer output due to each modified pressure switch cannot be calibrated to reach the same level. The accuracy of each the transducers is required to be more accurate. Moreover the programming is also required to improve for more convenient to capture the dissipate force because the program is still running in the manual mode.

#### ACKNOWLEDGMENT

Author would like to thank Thailand Textile institute for funding this research and also the Quartermaster Division, Royal Thai Police for supporting the officers and the place for shooting test.

#### REFERENCES

- National Institute of Justice and the National Institute of Standards and Technology, *Ballistic Resistance of Personal Body Armor (NIJ Standard*-0101.04), November 2000.
- [2] Hugh D., Roger A. Feedman and Lewis Ford, University Physics with Modern Physics (12<sup>th</sup> Edition), San Francisco USA: Pearson Addison-Wesley, 2008.

- [3] S R Majumdar, Pneumatic Systems Principles and Maintenance, New Delhi: Tata McGraw-Hill Publishing Company Limited, 1995, pp.85–100.
- [4] S.M.C CO LTD, Air Cylinder catalog.
- [5] Hall Effect Sensing and Application, USA, Honeywell International Inc.
- [6] J. Gilbert and R. Dewey, Application Note 27702A: Linear Hall-Effect Sensor ICS, Massachu setts, USA, Allegro MicroSystems Inc.

# ประวัติผู้เขียน

ชื่อ - นามสกุล	นายนะรา เฉลิมกลิ่น
วัน เดือน ปีเกิด	5 มิถุนายน 2523
ที่อยู่	128/3 หมู่ 9 ตำบล บางเลน อำเภอ บางเลน จังหวัด นครปฐม 73130
ประวัติการศึกษา	สำเร็จการศึกษาระดับวิศวกรรมศาสตรบัณฑิต
	สาขาวิศวกรรมไฟฟ้า-อิเล็กทรอนิกส์
ประวัติการทำงาน	มหาวิทยาลัยเทค โน โลยีราชมงคลชัญบุรี เมื่อ พ.ศ. 2547
พ.ศ. 2547 - 2551	ตำแหน่งวิศวกรสังกัดหน่วยประกันกุณภาพ
	บริษัทโตชิบา โฮกุโตะ อิเลคโทรนิค ดีไวส์ (ประเทศไทย) จำกัด
พ.ศ. 2551- ปัจจุบัน	ตำแหน่งวิศวกรสังกัดหน่วยประกันคุณภาพ
	บริษัทชิน-เอ็คสุ แมกเนติกส์ (ประเทศไทย)จำกัด

# ผลงานตีพิมพ์เผยแพร่

- การออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรงโดยใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์, การประชุมเครือข่าย วิชาการวิศวกรรมไฟฟ้า, ครั้งที่ 1, 9-21 พฤศจิกายน 2551, มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราช มงกล, 2551. GEN18.
- ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน, วารสารวิศวกรรมศาสตร์ราช มงกลธัญบุรี, ปีที่ 6, ฉบับที่ 6, 2551. หน้า 59-69.
- การประยุกต์ใช้ฮอลล์เอ็ฟเฟคทเซ็นเซอร์ในการออกแบบทรานสดิวเซอร์วัดแรง, การ ประชุมวิชาการทางวิศวกรรมศาสตร์, ครั้งที่ 7, 21-22 พฤษภาคม 2552, มหาวิทยาลัยสงขลา นกลินทร์, 2552. PEC70R118.
- 4. ชุดวัดการกระจายแรงสำหรับทดสอบเสื้อเกราะกันกระสุน, การประชุมวิชาการทาง วิศวกรรมศาสตร์, ครั้งที่ 8, 22-23 เมษายน 2553, มหาวิทยาลัยสงขลานคลินทร์, 2553. PEC80R069.
- "A Prototype Measuring Set for Capturing Dissipated Force on Soft Armor" International Conference on Control, Automation and Systems 2010, Oct. 27-30, 2010 in KINTEX, Gyeonggi-do, Korea.