เทคนิคการหาค่าเหมาะสมที่สุดเพื่อขจัดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีในข้อมูลซูโดเรนจ์ ด้วยการประมวลผลข้อมูลจีเอ็นเอสเอสแบบจุดเดี่ยว



วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรดุษฎีบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมสำรวจ ภาควิชาวิศวกรรมสำรวจ คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย ปีการศึกษา 2563 ลิขสิทธิ์ของจุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย OPTIMIZATION TECHNIQUE FOR PSEUDORANGE MULTIPATH MITIGATION USING GNSS SINGLE POINT POSITIONING TECHNIQUE



A Dissertation Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements for the Degree of Doctor of Philosophy in Geomatic Engineering Department of Survey Engineering FACULTY OF ENGINEERING Chulalongkorn University Academic Year 2020 Copyright of Chulalongkorn University

หัวข้อวิทยานิพนธ์	เทคนิคการหาค่าเหมาะสมที่สุดเพื่อขจัดค่าคลาดเคลื่อนจาก
	คลื่นหลายวิถีในข้อมูลซูโดเรนจ์ด้วยการประมวลผลข้อมูลจี
	เอ็นเอสเอสแบบจุดเดี่ยว
โดย	น.ส.วลัญซ์อร เอื้อรัตนวงศ์
สาขาวิชา	วิศวกรรมสำรวจ
อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์หลัก	ศาสตราจารย์ ดร.เฉลิมชนม์ สถิระพจน์

คณะวิศวกรรมศาสตร์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย อนุมัติให้นับวิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นส่วนหนึ่ง ของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรดุษฎีบัณฑิต

		คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์
	(ศาสตราจารย์ ดร.สุพจน์ เตชวรสินสกุล)	
คณะกรรมก	การสอบวิทยานิพนธ์	
		ประธานกรรมการ
	(รองศาสตราจารย์ ดร.อิทธิ ตริสิริสัตยวงศ์)	อาจารย์พึ่งไร้กษาวิทยาบิพบส์หลัก
	(ศาสตราจารย์ ดร.เฉลิมชนม์ สถิระพจน์)	
		กรรมการ
	(อาจารย์ ดร.ธีทัต เจริญกาลัญญูตา)	ITY
		กรรมการ
	(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร.กรวิก ตนักษรานนท์)	
		กรรมการภายนอกมหาวิทยาลัย
	(ดร.ทยาทิพย์ ทองตัน)	

วลัญซ์อร เอื้อรัตนวงศ์ : เทคนิคการหาค่าเหมาะสมที่สุดเพื่อขจัดค่าคลาดเคลื่อนจาก คลื่นหลายวิถีในข้อมูลซูโดเรนจ์ด้วยการประมวลผลข้อมูลจีเอ็นเอสเอสแบบจุดเดี่ยว. ( OPTIMIZATION TECHNIQUE FOR PSEUDORANGE MULTIPATH MITIGATIONUSING GNSS SINGLE POINT POSITIONING TECHNIQUE) อ.ที่ปรึกษา หลัก : ศ. ดร.เฉลิมชนม์ สถิระพจน์

ในการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์นิยมใช้เทคนิคเลือกหรือตัดสัญญาณ ดาวเทียมที่ไม่มีคุณภาพออกเพื่อลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี โดยอาศัยค่าเกณฑ์จาก ้ค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับลักษณะของคลื่นหลายวิถี ได้แก่ ค่าเศษเหลือ, ค่ามุมสูงดาวเทียม และ ้ค่าชี้วัดความแรงของสัญญาณ อย่างไรก็ตามในวิธีแบบพื้นฐานที่กำหนดใช้ค่าเกณฑ์แบบค่าคงที่ อาจทำให้ค่าคลาดเคลื่อนเพิ่มขึ้นจากการตัดสัญญาณที่มีคุณภาพออก ดังนั้นในงานวิจัยนี้จึงได้ทำ การประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคเลือกสัญญาณดาวเทียม 5 วิธี ที่อาศัยค่าเกณฑ์ที่แตกต่างกัน ได้แก่ 1) การตัดสัญญาณจากค่าเศษเหลือด้วยเทคนิค RAIM (Receiver autonomous integrity monitoring) 2) การตัดสัญญาณจากค่ามุมสูงดาวเทียมโดยอาศัยภาพฟิชอาย 3) การตัดสัญญาณ จากค่า SNR (Signal-to-noise ratio) ที่สัมพันธ์กับมุมสูงดาวเทียม 4) การตัดสัญญาณโดยอาศัย ขนาดความผันผวนของค่า SNR และ 5) การตัดสัญญาณจากค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยการ แบ่งกลุ่มข้อมูลแบบเคมีน (K-means clustering) เพื่อหาเทคนิคที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุด ในงานวิจัย ได้ทดสอบโดยใช้ข้อมูลค่าสังเกต GNSS แบบ 2 ระบบ และ 4 ระบบดาวเทียม ผลการศึกษาพบว่า เทคนิคที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุด คือเทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ้ดาวเทียม โดยกำหนดค่าเทรสโฮลด์ที่ 10 เดซิเบลเฮิร์ต ค่ารากที่สองของค่าคลาดเคลื่อนเฉลี่ยกำลัง สองในทิศทางราบและทิศทางดิ่ง ลดลงจากการใช้วิธีแบบพื้นฐานสูงสุดที่ร้อยละ 0.65 และ 18.10 ตามลำดับ

สาขาวิชา วิศวกรรมสำรวจ ปีการศึกษา 2563

ลายมือชื่อชื่อชื่อชื่อชื่อชื่อชื่อชื่อชื่อชื	นิสิต
ลายมือชื่อ	อ.ที่ปรึกษาหลัก

#### # # 5971488521 : MAJOR GEOMATIC ENGINEERING

 KEYWORD: Multipath, Satellite signal selection method, Single point positioning (SPP)
 Valanon Uaratanawong : OPTIMIZATION TECHNIQUE FOR PSEUDORANGE MULTIPATH MITIGATIONUSING GNSS SINGLE POINT POSITIONING TECHNIQUE. Advisor: Prof. CHALERMCHON SATIRAPOD, Ph.D.

In single-point positioning (SPP) based on pseudorange measurement, satellite signal selection or exclusion methods are widely used for multipath mitigation purpose. Three parameters correlated to multipath characteristic are determined to be a threshold for signal exclusion: residual, satellite elevation angle, and signal-to-noise ratio (SNR). However, the normal SPP method using a constant threshold value can often lead to an increase in positioning error due to exclusion of good signal. This research aimed to evaluate the efficiency of five proposed methods using different threshold values. The first method was based on pseudorange residual by using the receiver autonomous integrity monitoring algorithm (RAIM). The second method was the elevation angle mask based on a fisheye image. The third method was based on elevation-dependent average SNR. The fourth method was based on the magnitude of SNR fluctuation and the fifth method used NLOS exclusion based on SNR residual clustering by the k-means algorithm. To determine the most appropriate method, the dual and quadconstellations of the GNSS measurement data were performed. The results indicated the elevation-dependent SNR method with the threshold set at 10 dB-Hz gave the optimal solutions. The RMSE in both horizontal and vertical direction decreased 0.65% and 18.10%, respectively, compared to the normal SPP method.

Field of Study:	Geomatic Engineering	Student's Signature
Academic Year:	2020	Advisor's Signature

#### กิตติกรรมประกาศ

วิทยานิพนธ์ฉบับนี้สำเร็จลุล่วงไปได้ด้วยดีเนื่องจากได้รับความกรุณาอย่างสูงจากอาจารย์ที่ ปรึกษาวิทยานิพนธ์ ศาสตราจารย์ ดร. เฉลิมชนม์ สถิระพจน์ ที่คอยให้คำแนะนำปรึกษาและช่วยให้ แนวทางที่เป็นประโยชน์ในงานศึกษาวิจัย ตลอดจนช่วยตรวจสอบและปรับปรุงแก้ไขข้อบกพร่องต่าง ๆ ในการดำเนินงานวิจัยนี้ด้วยความเอาใจใส่

ขอขอบพระคุณผู้ทรงคุณวุฒิ รองศาสตราจารย์ ดร.อิทธิ ตริสิริสัตยวงศ์ ประธาน คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์ ผศ.ดร.กรวิก ตนักษรานนท์ และ อ.ดร.ธีทัต เจริญกาลัญญูตา อาจารย์ ภาควิชาวิศวกรรมสำรวจ และ ดร. ทยาทิพย์ ทองตัน กรรมการภายนอก ที่ได้กรุณาตรวจสอบความ ถูกต้องของวิทยานิพนธ์และให้ข้อเสนอแนะที่เป็นประโยชน์ต่อการดำเนินงานวิจัย และการแก้ไข วิทยานิพนธ์ให้มีความสมบูรณ์และเหมาะสมทางเนื้อหามากยิ่งขึ้น

ขอขอบคุณ อ.ดร.ชัยยุทธ์ เจริญผล อาจารย์ภาควิชาวิศวกรรมสำรวจ ที่คอยช่วยเหลือและ แก้ไขปัญหาในการศึกษาวิจัยเรื่อยมา ขอขอบคุณพี่ ๆ นิสิตปริญญาดุษฎีบัณฑิตที่ให้คำแนะนำและให้ ความรู้ที่เป็นประโยชน์ตลอดหลักสูตรการศึกษา

กราบขอบพระคุณ คุณพ่อและคุณแม่ รวมถึงญาติพี่น้อง ที่คอยสนับสนุนในทุกด้านและให้ กำลังใจเสมอมา

ท้ายสุดนี้ ขอขอบพระคุณการสนับสนุนทุนในการวิจัยจาก "ทุนอุดหนุนวิทยานิพนธ์ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย"

> จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย Chulalongkorn University

วลัญซ์อร เอื้อรัตนวงศ์

# สารบัญ

	หน้า
บทคัดย่อภาษาไทย	ዋ
บทคัดย่อภาษาอังกฤษ	۹
กิตติกรรมประกาศ	ຈ
สารบัญ	ົີ
สารบัญตาราง	ฌ
สารบัญรูป	ญ
บทที่ 1 บทนำ	. 15
1.1 ที่มาและความสำคัญของปัญหา	. 15
1.2 วัตถุประสงค์ของงานวิจัย	. 19
1.3 สมมติฐานของงานวิจัย	. 19
1.4 ขอบเขตของงานวิจัย	. 19
1.5 ขั้นตอนในการดำเนินงานวิจัย	. 20
1.6 ประโยชน์ที่คาดว่าจะได้รับการณ์มหาวิทยาลัย	. 21
บทที่ 2 ทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง	. 22
2.1 วิธีการหาค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว	. 22
2.1.1 การประมาณค่าตำแหน่งจากสมการค่าสังเกตของข้อมูลซูโดเรนจ์	. 22
2.1.2 การประมาณค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี	. 23
2.2 คลื่นหลายวิถี	. 24
2.2.1 ลักษณะของคลื่นหลายวิถี	. 25
2.2.2 ค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับคลื่นหลายวิถี	. 26
2.2.2.1 ค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์	. 27

2.2.2.2 ค่ามุมสูงดาวเทียม	27
2.2.2.3 ค่า Signal-to-noise ratio หรือ ค่า SNR	30
2.3 เทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียมเพื่อขจัดผลจากค่าคลาดเคลื่อนคลื่นหลายวิถี	33
2.3.1 เทคนิคที่อาศัยค่าเศษเหลือด้วยการทดสอบ RAIM-FDE	33
2.3.2 เทคนิคที่อาศัยค่ามุมสูงดาวเทียม	34
2.3.3 เทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม	37
2.3.4 เทคนิคที่อาศัยขนาดความผันผวนของค่า SNR	39
2.3.5 เทคนิคที่อาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means	42
2.4 งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง	46
บทที่ 3 ขั้นตอนการดำเนินงานวิจัย	52
3.1 การเก็บข้อมูลในสนาม	53
3.2 การประมวลผลข้อมูล	55
3.2.1 การทดสอบค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้	55
3.2.2 การกรองสัญญาณดาวเทียม	55
3.2.3 การประมวลผลทางตำแหน่ง	59
3.3 การประเมินประสิทธิภาพของเทคนิค	61
บทที่ 4 ผลการทดสอบด้วยข้อมูล GNSS แบบ 2 ระบบดาวเทียม	62
4.1 ผลการทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมที่สุด	62
4.2 ผลการทดสอบด้วยการประมวลผลแบบจุดเดี่ยว	64
4.2.1 ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงตำแหน่ง	64
4.2.2 ผลลัพธ์ค่าเรขาคณิตดาวเทียม	78
4.2.3 ผลลัพธ์การขจัดสัญญาณคลื่นหลายวิถี	79
บทที่ 5 ผลการทดสอบด้วยข้อมูล GNSS แบบ 4 ระบบดาวเทียม	80
5.1 ผลการทดสอบหาค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมที่สุด	80

5.2 ผลการทดสอบด้วยการประมวลผลแบบจุดเดี่ยว	82
5.2.1 ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงตำแหน่ง	
5.2.2 ผลลัพธ์ค่าเรขาคณิตดาวเทียม	97
5.2.3 ผลลัพธ์การขจัดสัญญาณคลื่นหลายวิถี	97
บทที่ 6 สรุปผลการศึกษาและข้อเสนอแนะ	
6.1 สรุปผลการศึกษา	
6.2 ข้อเสนอแนะ	
ภาคผนวก	
ภาคผนวก ก. ผลการประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียม	
ภาคผนวก ข. ผลการวัดสอบความถูกต้องของค่า SNR	
บรรณานุกรม	112
ประวัติผู้เขียน	117

**Chulalongkorn University** 

# สารบัญตาราง

	หน้า
ตารางที่ 1-1 แสดงขั้นตอนการดำเนินงานวิจัย	21
ตารางที่ 3-1 แสดงค่าพิกัดอ้างอิงของข้อมูลทดสอบ	54
ตารางที่ 3-2 แสดงรายละเอียดการนำเข้าค่าพารามิเตอร์ในชุดคำสั่ง Rinex filtering	57
ตารางที่ 4-1 แสดงอัตราการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบ	79
ตารางที่ 5-1 แสดงอัตราการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบ	98
ตารางที่ 6-1 แสดงค่าเฉลี่ยของร้อยละการเพิ่มขึ้นของค่า GDOP1	.01
ตารางที่ 6-2 แสดงค่าเฉลี่ยของการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS1	.02



# สารบัญรูป

	หน้า
รูปที่ 1-1 แสดงการประยุกต์ใช้เทคนิคการเลือกสัญญาณดาวเทียม	.17
รูปที่ 2-1 แสดงการรับสัญญาณคลื่นหลายวิถี	. 25
รูปที่ 2-2 แสดงฟังก์ชันสหสัมพันธ์ของคลื่นสัญญาณ	. 25
รูปที่ 2-3 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์	. 26
รูปที่ 2-4 แสดงการตรวจสอบชนิดสัญญาณจากค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์	. 27
รูปที่ 2-5 แสดงมุมแอซิมัทและมุมสูงในระบบพิกัด ENU	. 28
รูปที่ 2-6 แสดงค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีในระบบดาวเทียม GNSS	. 29
รูปที่ 2-7 แสดง Phasor diagram ของสัญญาณ GPS	. 31
รูปที่ 2-8 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อค่า SNR	. 31
รูปที่ 2-9 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างค่ามุมสูงดาวเทียมและค่า SNR	. 32
รูปที่ 2-10 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิค RAIM	. 34
รูปที่ 2-11 แสดงการตรวจสอบชนิดดาวเทียมด้วยภาพถ่ายแบบฟิชอาย	. 35
รูปที่ 2-12 แสดงการสร้าง Mask จากการซ้อนภาพถ่ายแบบฟิชอาย	. 36
รูปที่ 2-13 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิคที่อาศัยภาพแบบฟิชอาย	. 37
รูปที่ 2-14 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม	. 38
รูปที่ 2-15 แสดงการสร้างค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้จากค่าเฉลี่ยของค่า SNR	. 39
รูปที่ 2-16 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อการผันผวนของค่า SNR	. 39
รูปที่ 2-17 แสดงขนาดคลื่นหลายวิธีและขนาดความผันผวนของค่า SNR	. 40
รูปที่ 2-18 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิคที่อาศัยขนาดความผันผวนของค่า SNR	.41
รูปที่ 2-19 แสดงการตรวจจับสัญญาณจากดาวเทียม NLOS จากค่าเศษเหลือของค่า SNR	. 42
รูปที่ 2-20 แสดงแผนผังการทำงานของวิธี K-means clustering	. 45

รูปที่ 3-1 แสดงแผนผังการประมวลผลข้อมูลในงานวิจัย52
รูปที่ 3-2 แสดงสภาพแวดล้อมบริเวณพื้นที่ทดสอบ53
รูปที่ 3-3 แสดง Skyplot ของข้อมูลทดสอบ54
รูปที่ 3-4 แสดงการทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้55
รูปที่ 3-5 แสดงขั้นตอนการกรองข้อมูลค่าสังเกตด้วยชุดคำสั่ง Rinex filtering
รูปที่ 3-6 แสดงขั้นตอนการสร้าง Mask ค่ามุมสูงในซอฟแวร์ RTKLIB
รูปที่ 3-7 แสดงผลลัพธ์การจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means
รูปที่ 3-8 แสดงตัวอย่างข้อมูล SNR ที่ผ่านการกรองสัญญาณดาวเทียมด้วยเทคนิคฟิชอาย
รูปที่ 3-9 แสดงการประมวลผลแบบจุดเดี่ยวด้วยฟังก์ชัน RTKPOST
รูปที่ 3-10 แสดงผลค่าพิกัดในระบบ ENU
รูปที่ 4-1 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 4-2 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 2
รูปที่ 4-3 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 4-4 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 2
รูปที่ 4-5 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 4-6 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE
รูปที่ 4-7 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE66
รูปที่ 4-8 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย
รูปที่ 4-9 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย
รูปที่ 4-10 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR 68

รูปที่ 4-11 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่
รูปที่ 4-12 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means 68
รูปที่ 4-13 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม 69
รูปที่ 4-14 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR
รูปที่ 4-15 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means
รูปที่ 4-16 แสดงผลการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means ที่ถูกต้อง71
รูปที่ 4-17 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบในจุดทดสอบที่ 2
รูปที่ 4-18 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE72
รูปที่ 4-19 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE 72
รูปที่ 4-20 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย 73
รูปที่ 4-21 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย
รูปที่ 4-22 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR 74
รูปที่ 4-23 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่
รูปที่ 4-24 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means 75
รูปที่ 4-25 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม 75
รูปที่ 4-26 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR
รูปที่ 4-27 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means
รูปที่ 4-28 แสดงตัวอย่างผลการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means ที่ถูกต้อง
รูปที่ 4-29 แสดงตัวอย่างผลการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means ที่ไม่ถูกต้อง
รูปที่ 4-30 แสดงผลการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP79
รูปที่ 5-1 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 5-2 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 281

รูปที่ 5-3 แสดงผลทดสอบค่าเทรซโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 5-4 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 2
รูปที่ 5-5 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบในจุดทดสอบที่ 1
รูปที่ 5-6 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE
รูปที่ 5-7 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE84
รูปที่ 5-8 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย
รูปที่ 5-9 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย 
รูปที่ 5-10 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR 86
รูปที่ 5-11 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่
รูปที่ 5-12 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means86
รูปที่ 5-13 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม87
รูปที่ 5-14 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR
รูปที่ 5-15 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means
รูปที่ 5-16 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ถูกต้อง
รูปที่ 5-17 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ไม่ถูกต้อง
รูปที่ 5-18 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบในจุดทดสอบที่ 290
รูปที่ 5-19 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE
รูปที่ 5-20 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE 91
รูปที่ 5-21 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย91
รูปที่ 5-22 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย 
รูปที่ 5-23 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR92

รูปที่ 5-24 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่	93
รูปที่ 5-25 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means	93
รูปที่ 5-26 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม	94
รูปที่ 5-27 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR	94
รูปที่ 5-28 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means	95
รูปที่ 5-29 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ถูกต้อง	95
รูปที่ 5-30 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ไม่ถูกต้อง	96
รูปที่ 5-31 แสดงผลการจัดกลุ่มด้วยวิธี K-means ที่ไม่สอดคล้องกับผลจากภาพฟิชอาย	96
รูปที่ 5-32 แสดงผลการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP	97



CHULALONGKORN UNIVERSITY

## บทที่ 1 บทนำ

#### 1.1 ที่มาและความสำคัญของปัญหา

การใช้เครื่องรับสัญญาณที่มีประสิทธิภาพในการรังวัดด้วยระบบนำหนดาวเทียม GNSS แบบ หลายระบบ หรือ Multi-GNSS แม้จะช่วยเพิ่มจำนวนดาวเทียมที่ได้รับ และส่งผลให้ค่าความถูกต้อง ทางตำแหน่งเพิ่มขึ้น อย่างไรก็ตามด้วยข้อจำกัดทางสภาพแวดล้อมในพื้นที่ที่ประกอบด้วยวัตถุที่เป็น อุปสรรคต่อการรับสัญญาณจำนวนมาก เช่น ตึก อาคารสูง ต้นไม้ และยานพาหนะ ส่งผลให้ดาวเทียม ที่รับได้บางส่วนมีลักษณะเป็นดาวเทียมที่อยู่ในแนวนอกเส้นสายตา หรือดาวเทียม NLOS (Non-lineof-sight satellite) ซึ่งเป็นสาเหตุหลักในการรับสัญญาณสะท้อนในลักษณะคลื่นหลายวิถี (Multipath)

การเจือปนของคลื่นหลายวิถีในสัญญาณดาวเทียมทำให้ข้อมูลค่าสังเกตที่วัดได้ผิดไปจากปกติ และส่งผลต่อค่าความถูกต้องของในการวัดระยะซูโดเรนจ์ (Pseudorange) หรือระยะทางจาก ดาวเทียมไปยังเครื่องรับสัญญาณ ซึ่งนำไปสู่ค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งในระดับเมตร โดยเฉพาะใน กรณีที่รับสัญญาณบริเวณที่มีคลื่นหลายวิถีรุนแรง โดยไม่มีการเปลี่ยนแปลงตำแหน่งในการรับ สัญญาณเป็นเวลานาน อาจก่อให้เกิดค่าคลาดเคลื่อนมากกว่า 100 เมตร หรือมากสูงสุดในระดับ กิโลเมตร ในกรณีที่จุดรับสัญญาณมีระยะห่างมากจากพื้นผิวสะท้อน (Petovello, 2013)

เนื่องจากค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีมีลักษณะเป็นค่าคลาดเคลื่อนแบบสุ่มที่มีรูปแบบการ เกิดที่ไม่นอน และไม่สามารถปรับแก้ได้ด้วยเทคนิคการหาค่าต่างหรือแบบจำลองมาตรฐานที่ใช้ในการ ลดค่าคลาดเคลื่อนชนิดอื่น (Rizos, 1997; Satirapod & Rizos, 2005) ดังนั้นในการขจัดคลื่นหลาย วิถีในสัญญาณจึงนิยมอาศัยเทคนิคที่เกี่ยวข้องกับเครื่องมือที่ใช้ในการรับสัญญาณ, วงจรในเครื่องรับ สัญญาณ และการประมวลผลสัญญาณโดยอาศัยข้อมูลดาวเทียมที่วัดได้ (Groves, 2013)

ในงานรังวัดที่ต้องการความละเอียดและความถูกต้องสูงในระดับเซนติเมตร นิยมเลือกใช้เสา อากาศและเครื่องรับสัญญาณที่มีคุณภาพสูง ซึ่งถูกออกแบบมาเพื่อดักและกรองสัญญาณสะท้อน เช่น การใช้ Choke ring ติดกับแผ่นกราวน์ที่เสาอากาศ, การใช้เสาอากาศแบบโพลาไรเซชั่นคู่ (Dualpolarization) เพื่อลดค่าแอมพลิจูดของสัญญาณสะท้อนลงได้ (Groves et al., 2013) นอกจากนี้ยัง มีการใช้อาเรย์ของเสาอากาศ (Antenna array) เพื่อวัดมุมของสัญญาณและจำแนกประเภทสัญญาณ หรือ การใช้หลายเสาอากาศ (Multiple antenna) เพื่อตรวจจับคลื่นหลายวิถีจากความไม่คงที่ของ สัญญาณ อย่างไรก็ตามเทคนิคเหล่านี้จำเป็นต้องอาศัยเครื่องมือที่มีราคาสูง ดังนั้นจึงนิยมใช้ใน ยานพาหนะขนาดใหญ่ เช่น เรือ รถไฟ เครื่องบิน เช่นเดียวกับการขจัดคลื่นหลายวิถีด้วยการออกแบบ หรือปรับแต่งวงจรในเครื่องรับสัญญาณ เช่น การเพิ่มค่าความละเอียด (Resolution) ของวงจรดิสคริ-มิเนเตอร์ที่ทำหน้าที่จำแนกประเภทคลื่น (Townsend & Fenton, 1994) การพัฒนาวงจรแบบ Vector tracking เพื่อประมวลผลตำแหน่งด้วยการประมาณค่าแบบไม่เชิงเส้นด้วยวิธี Extended Kalman Filter หรือ EKF (Lin et al., 2018) เทคนิคเหล่านี้ แม้ว่าจะมีประสิทธิภาพสูงในการลดค่า คลาดเคลื่อนจากการแทรกสอดของคลื่นสัญญาณสะท้อน อย่างไรก็ตาม เนื่องด้วยข้อจำกัดในเรื่อง ราคาและมีขั้นตอนการประมวลผลที่ซับซ้อน จึงจำเป็นต้องมีความรู้และความเข้าใจทางด้านเทคนิค วงจรไฟฟ้า

ในเทคนิคที่อาศัยการประมวลผลสัญญาณซึ่งเป็นเทคนิคแบบประมวลผลภายหลัง หรือ เทคนิค แบบ Post-processed มีจุดเด่นและข้อได้เปรียบคือ อาศัยเพียงข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมเพื่อใช้ใน การประมวลผล เช่น การกรองความถี่คลื่นสัญญาณ (Signal filtering) ด้วยวิธีเวฟเลท (Dammalage et al., 2020; Satirapod & Rizos, 2005) ซึ่งสามารถแยกความถี่ของคลื่นหลายวิถีออกจากสัญญาณ ปกติได้ สำหรับการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวที่ไม่มีการเคลื่อนที่ของเคลื่นหลายวิถีออกจากสัญญาณ ปกติได้ สำหรับการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวที่ไม่มีการเคลื่อนที่ของเครื่องรับสัญญาณและมีรูปแบบ การรับดาวเทียมชุดเดิมซ้ำ ๆ ในช่วงเวลาที่ทำการรับสัญญาณ รวมถึงมีจำนวนดาวเทียมที่รับได้มาก เพียงพอ นิยมใช้เทคนิคเลือกหรือตัดสัญญาณดาวเทียมออกด้วยการกรองข้อมูลค่าสังเกต โดยอาศัย ค่าเกณฑ์จากค่าพารามิเตอร์ ที่บันทึกอยู่ในข้อมูลค่าสังเกต หรือสามารถแยกออกมาคำนวณได้ ภายหลัง ค่าพารามิเตอร์ที่นิยมนำมาวิเคราะห์มีความสัมพันธ์กับลักษณะและพฤติกรรมของคลื่นหลาย วิถี ได้แก่ ค่าเศษเหลือจากการวัดระยะ, ค่ามุมสูงดาวเทียม และค่าบ่งชี้ความแรงของสัญญาณ โดยใน การพิจารณาเพื่อเลือกหรือตัดสัญญาณจะใช้หลักเกณฑ์ 3 ข้อได้แก่ ค่าความถูกต้องของระยะที่วัดได้ จากดาวเทียมแต่ละดวง, ค่าความถูกต้องของระยะที่วัดได้ต่อดาวเทียมดวงอื่น ๆ และผลของระยะที่ วัดได้ต่อค่าเรขาคณิตดาวเทียม ซึ่งหากการเลือกดาวเทียมเป็นไปตามค่าเกณฑ์เงื่อนไขที่เหมาะสมจะ สามารถขจัดสัญญาณฑี่ไม่มีคุณภาพออกและทำให้ค่าความถูกต้องทางตำแหน่งที่ได้รับเพิ่มขึ้น

เทคนิคเลือกดาวเทียมที่ใช้ในปัจจุบันถูกพัฒนาและต่อยอดได้ในหลายวิธี อย่างไรตามจาก การศึกษางานวิจัยที่เกี่ยวข้องพบว่า นิยมประยุกต์ใช้ 2 เทคนิคร่วมกัน คือเทคนิคเพื่อตรวจสอบชนิด สัญญาณ หรือ Detection techniques และเทคนิคเพื่อลดค่าคลาดเคลื่อน หรือ Mitigation techniques ซึ่งแสดงในรูปที่ 1-1



#### รูปที่ 1-1 แสดงการประยุกต์ใช้เทคนิคการเลือกสัญญาณดาวเทียม

ในเทคนิคตรวจสอบสัญญาณมีวัตถุประสงค์เพื่อจำแนกชนิดของสัญญาณว่ามาจากดาวเทียม LOS ที่อยู่ในแนวเส้นสายตาหรือดาวเทียม NLOS ที่อยู่นอกแนวเส้นสายตา การตรวจจับสัญญาณจาก ดาวเทียม NLOS ซึ่งคาดว่าเป็นสาเหตุหลักของการรับคลื่นหลายวิถีสามารถทำได้โดยอาศัย ภาพเสมือนหรือแบบจำลองสิ่งแวดล้อมโดยรอบเครื่องรับสัญญาณซ้อนทับกับข้อมูลตำแหน่งดาวเทียม ซึ่งในปัจจุบันมีการพัฒนาวิธีเพื่อให้ได้มาซึ่งภาพ เช่น การสร้างแบบจำลองสามมิติ (Hsu et al., 2015; Suzuki & Nobuaki, 2015; Tongleamnak & Nagai, 2017), การสร้างแบบจำลอง ภาพเสมือนทรงกลมแบบฟิชอาย (Suzuki & Nobuaki, 2015; Tongleamnak & Nagai, 2017) หรือ การถ่ายภาพจากกล้องโดยใช้เลนส์ฟิชอาย (Matera et al., 2019; Sánchez et al., 2017; Suzuki, 2011; Tokura & Nobuaki, 2014; Tokura & Nobuaki, 2016; Tokura & Nobuaki, 2017; Uaratanawong et al., 2020)

สำหรับเทคนิคเพื่อลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีจะนิยมอาศัยค่าเกณฑ์ในการกรอง สัญญาณจากค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับขนาดและรูปแบบพฤติกรรมของคลื่นหลายวิถี เช่น วิธีเลือก สัญญาณจากค่าเศษเหลือด้วยอัลกอรีทึม RAIM (Receiver - Autonomous Integrity Monitoring) เพื่อให้ได้กลุ่มดาวเทียมที่มีคุณภาพดีที่สุด (Self-consistent group) (Blanch et al., 2015; Hsu et al., 2016; Iwase et al., 2013; Tokura & Nobuaki, 2014; Wang et al., 2012), วิธีการตัด สัญญาณจากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่ต่ำเพื่อลดโอกาสในการรับสัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถี, วิธีการตัดดาวเทียมจากค่าความแรงของสัญญาณโดยพิจารณาจากค่าอัตราส่วนของกำลังสัญญาณต่อ สัญญาณรบกวน หรือ ค่า SNR (Signal-to-noise ratio) ซึ่งมีความอ่อนไหวต่อการรับคลื่นหลายวิถี ซึ่งวิธีนี้เป็นที่นิยมและถูกนำมาปรับปรุงและพัฒนาต่อยอดได้ในหลายวิธี เช่น การทดสอบหาค่า เทรซโฮลด์ในลักษณะค่าคงที่ที่เหมาะสม (Uaratanawong et al, 2020), การใช้เกณฑ์การตัด สัญญาณจากค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม(Suzuki et al., 2004; Tokura & Nobuaki, 2014), การวิเคราะห์ขนาดค่าความผันผวนของสัญญาณ (Fang et al., 2015; Tokura & Nobuaki, 2017; Uaratanawong et al., 2021) การวิเคราะห์อนุกรมเวลาของค่า SNR (Yamamoto et al., 2015), การจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมจากค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธีเคมีน หรือ K-means clustering (Lin et al, 2018) และ การจำแนกชนิดสัญญาณโดยอาศัยค่า SNR (Hsu el al, 2015; Matera et al,2019) เป็นต้น

จากการศึกษาและทบทวนงานวิจัยข้างต้นพบว่า การนำภาพถ่ายแบบฟิชอายมาใช้เพื่อตรวจสอบ และจำแนกชนิดสัญญาณดาวเทียม เป็นวิธีที่นิยมนำมาประยุกต์ใช้ร่วมกับเทคนิคลดค่าคลาดเคลื่อน มากที่สุดและให้ผลในการขจัดคลื่นหลายวิถีที่มีประสิทธิภาพ เนื่องจากสามารถแสดงสภาพแวดล้อม จริงและในเวลาจริงได้ สำหรับเทคนิคลดค่าคลาดเคลื่อนด้วยการตัดสัญญาณในวิธีแบบพื้นฐาน นิยม ใช้ค่าเกณฑ์จากค่าพารามิเตอร์ในลักษณะค่าคงที่ ซึ่งทำให้สัญญาณที่มีคุณภาพดีบางส่วนถูกตัดออกไป และส่งผลให้ค่าความถูกต้องทางตำแหน่งลดลง เช่นเดียวกันกับในเทคนิควิธีอื่น ๆ ที่อาศัย ค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับคลื่นหลายวิถี ซึ่งมีการกำหนดค่าเกณฑ์ที่แตกต่างกันออกไป โดยขึ้นอยู่กับ คุณภาพของสัญญาณที่ได้รับ, ขนาดของคลื่นหลายวิถี รวมถึงประเภทและประสิทธิภาพของเครื่องมือ ที่ใช้ในการทดสอบ ซึ่งหากกำหนดค่าเกณฑ์ที่เหมาะสม จะสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนได้อย่างมี ประสิทธิภาพ ดังนั้นในงานวิจัยนี้จึงมีวัตถุประสงค์เพื่อหาเทคนิคที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุด รวมถึงค่า เกณฑ์ที่เหมาะสมในแต่ละเทคนิควิธี โดยเลือกประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคตัดสัญญาณจากค่ามุมสูง ดาวเทียมที่สร้างจากภาพถ่ายแบบฟิชอาย 3) วิธีตัดสัญญาณจากค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่า มุมสูงดาวเทียม 4) วิธีตัดสัญญาณจากค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าความผันผวนของค่า SNR และ 5) วิธี ตัดสัญญาณจากค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธีการจัดกลุ่มแบบ K-means เพื่อตรวจสอบความ

ถูกต้องในการประเมินผล ในงานวิจัยได้ใช้ข้อมูลทดสอบ 4 ชุด จากการรับสัญญาณดาวเทียมใน 2 พื้นที่ศึกษาที่ได้รับผลจากคลื่นหลายวิถีต่างกัน และใช้เครื่องรับสัญญาณ GNSS 2 ชนิดได้แก่ ้เครื่องรับสัญญาณแบบ 2 ระบบดาวเทียม (Dual-constellation GNSS system) ซึ่งรับสัญญาณ GPS และ GLONASS และ เครื่องรับสัญญาณแบบ 4 ระบบดาวเทียม (Quad-constellation GNSS system) ซึ่งสามารถรับสัญญาณดาวเทียม GPS, GLONASS, BeiDou และ Galileo

เพื่อหาเทคนิคที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุดในการขจัดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี จากการหา ตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์ ในงานวิจัยนี้ได้พิจารณาผลเปรียบเทียบกับการใช้เทคนิค แบบพื้นฐานที่กำหนดค่าเกณฑ์แบบค่าคงที่ โดยใช้เกณฑ์ประเมินผลประสิทธิภาพของเทคนิคใน 3 ด้าน ได้แก่ 1) การปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง (Improvement of positioning accuracy) จากค่ารากที่สองของค่าเฉลี่ยค่าคลาดเคลื่อนกำลังสอง หรือ RMSE (Root-meansquare error - RMSE), 2) การเปลี่ยนแปลงของค่าความไม่แน่นอนในองค์ประกอบด้านตำแหน่งทาง เรขาคณิต หรือ ค่า GDOP (Geometry dilution of precision) และ 3) อัตราการตัดสัญญาณจาก ดาวเทียม NLOS (NLOS signal exclusion rate)

#### 1.2 วัตถุประสงค์ของงานวิจัย

เพื่อทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่เหมาะสมในการตัดสัญญาณของแต่ละเทคนิควิธี และประเมินผลหา เทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียมที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุดในการลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีจากการ หาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์ อุหาลงกรณ์มหาวิทยาลัย 1.3 สมมติฐานของงานวิจัย

ในสภาพแวดล้อมที่ได้รับผลจากคลื่นหลายวิถี การรับสัญญาณได้จากดาวเทียมจำนวนมากจะเพิ่ม ้โอกาสในการรับดาวเทียมที่ให้สัญญาณที่มีคุณภาพไม่ดี ดังนั้นการเลือกหรือตัดสัญญาณดาวเทียมโดย ปรับใช้ค่าเกณฑ์ที่เหมาะสม จะสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งได้ดีกว่าการใช้กำหนดค่า เกณฑ์ซึ่งเป็นค่าคงที่ในวิธีแบบพื้นฐาน

#### 1.4 ขอบเขตของงานวิจัย

1) ข้อมูลรังวัดดาวเทียม GNSS ที่ใช้ในการทดสอบได้จากเครื่องรับสัญญาณแบบ 2 ระบบ และ 4 ระบบดาวเทียม ซึ่งมีประสิทธิภาพในการป้องกันการรับคลื่นหลายวิถึใกล้เคียงกันและข้อมูลทั้งหมดถูก จัดเก็บอยู่ในรูปแบบไฟล์ RINEX

2) ซอฟแวร์ที่ใช้ในการประมวลผลข้อมูล ได้แก่ ซอฟแวร์ RTKLIB 2.4.3 b33 ใช้เพื่อ ประมวลผลค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวและแสดงผลลัพธ์ข้อมูล, ซอฟแวร์ Spyder (Anaconda3) ประกอบด้วยคำสั่งภาษา Python ที่ใช้เพื่อกรองข้อมูล RINEX โดยอาศัยหลักการจากเทคนิคตัด ดาวเทียม และ ซอฟต์แวร์ Matlab R2018a ใช้เพื่อคำนวณค่าเศษเหลือ SNR ด้วยวิธีลีสท์สแควร์และ การแบ่งกลุ่มข้อมูลด้วยวิธี K-means

 เกณฑ์ที่ใช้ในการประเมินผลเพื่อหาเทคนิคที่เหมาะสมที่สุดในการลดผลจากคลื่นหลายวิถี พิจารณาจากความสอดคล้องของผลลัพธ์ใน 3 ด้าน ได้แก่ การปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง จากค่า RMSE, ค่าเรขาคณิตดาวเทียม GDOP และความสามารถในการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS

#### 1.5 ขั้นตอนในการดำเนินงานวิจัย

แผนการดำเนินงานวิจัยแสดงในตารางที่ 1-1 โดยมีขั้นตอนการดำเนินงานดังนี้

 สึกษางานวิจัยและทฤษฎีที่เกี่ยวข้องกับคลื่นหลายวิถี รวมถึงเทคนิคที่ใช้ในการตรวจสอบและ ลดผลค่าคลาดเคลื่อนจากการหาตำแหน่ง

 เก็บรวบรวมข้อมูลที่ใช้ในงานวิจัยทั้งหมดได้แก่ ภาพถ่ายท้องฟ้าแบบฟิชอาย, ข้อมูลจากการ รังวัดดาวเทียม

 พัฒนาคำสั่งโดยอาศัยหลักการจากเทคนิคเลือกดาวเทียม 5 วิธี และทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่ เหมาะสมกับชุดข้อมูลเพื่อใช้ในการกรองสัญญาณจากข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียม

GHULALONGKORN UNIVERSITY 4) นำข้อมูลที่ผ่านการกรองจากแต่ละเทคนิคมาประมวลผลหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวและ เปรียบเทียบผล

5) สรุปผลการวิจัยและอภิปรายผล เพื่อประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคต่อการลดค่า คลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี

6) ตีพิมพ์บทความวิจัย

7) จัดทำเล่มวิทยานิพนธ์

ลำดับ	ขั้นตอนและวิธีดำเนินงาน	ระยะเวลาดำเนินการ (เดือนที่)							
		1	7	12	19	25	28	37	43
		-	-	-	-	-	-	-	-
		6	12	18	24	28	36	42	48
1	ศึกษางานวิจัยและทฤษฎีที่เกี่ยวข้อง								
2	เก็บรวบรวมข้อมูล					-			
3	พัฒนาคำสั่งในการประมวลผล								
4	ประมวลผลข้อมูลและวิเคราะห์ผล								
5	สรุปและอภิปรายผลการวิจัย		$\square$						
6	ตีพิมพ์บทความวิจัย								
7	จัดทำวิทยานิพนธ์								

ตารางที่ 1-1 แสดงขั้นตอนการดำเนินงานวิจัย

# 1.6 ประโยชน์ที่คาดว่าจะได้รับ

 การศึกษาถึงประสิทธิภาพของเทคนิคเลือกดาวเทียม จากการทดสอบเพื่อปรับค่าเกณฑ์ให้มี ความเหมาะสมที่สุดในแต่ละเทคนิควิธี จะเป็นประโยชน์ในการลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี จากการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว นอกจากนี้ยังสามารถนำไปปรับใช้กับวิธีการหาค่าตำแหน่งแบบ อื่น เช่น การหาตำแหน่งแบบสัมพัทธ์, การหาตำแหน่งแบบจลน์ในเวลาจริง ซึ่งจะเป็นประโยชน์ต่อ การปรับปรุงและเพิ่มค่าความถูกต้องทางตำแหน่งในงานด้านระบบกำหนดตำแหน่งและการนำทาง

 คำสั่งที่พัฒนาและปรับปรุงเพื่อใช้ประมวลผลข้อมูล รวมถึงการทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่ เหมาะสมในงานวิจัย สามารถนำไปปรับใช้และพัฒนาต่อยอดในงานวิจัยอื่นที่เกี่ยวข้อง เพื่อเพิ่ม ประสิทธิภาพในการลดผลจากคลื่นหลายวิถีให้ดียิ่งขึ้น

# บทที่ 2 ทฤษฎีและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

#### 2.1 วิธีการหาค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว

#### 2.1.1 การประมาณค่าตำแหน่งจากสมการค่าสังเกตของข้อมูลซูโดเรนจ์

หลักการพื้นฐานในการหาค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวโดยอาศัยข้อมูลซูโดเรนจ์จะใช้หลักการเล็ง สกัดย้อนโดยระยะทางระหว่างดาวเทียมกับเครื่องรับสัญญาณโดยใช้สมมติฐานเบื้องต้นว่าตำแหน่ง ของดาวเทียมและค่าคลาดเคลื่อนจากนาฬิกาดาวเทียมเป็นค่าที่ทราบ สำหรับค่าคลาดเคลื่อนจากชั้น บรรยากาศและวงโคจรดาวเทียมได้ถูกปรับแก้ด้วยแบบจำลองมาตรฐานและไม่พิจารณาถึงค่า คลาดเคลื่อนจากสัญญาณรบกวนและคลื่นหลายวิถี เนื่องจากสามารถปรับแก้ได้ภายหลัง ดังนั้น สมการค่าสังเกตซูโดเรนจ์จึงสามารถเขียนให้อยู่ในรูปอย่างง่ายดังนี้ (Leick, 2004)

$$R = \rho + c * \delta_r \tag{2-1}$$

โดยที่ 
$$\rho = \sqrt{(X-x)^2 + (Y-y)^2 + (Z-z)^2}$$
 (2-2)

 $\delta_r$  คือ ค่าคลาดเคลื่อนจากนาฬิกาเครื่องรับ (วินาที)

เนื่องจากในการรับสัญญาณแบบสถิต (Static positioning) จะไม่มีการเคลื่อนที่ของ เครื่องรับสัญญาณจึงทำให้ค่าพิกัดดาวเทียม *X,Y,Z* ในสมการที่ (2-2) จะเป็นค่าเดิมตลอดการรับ สัญญาณ ดังนั้นจึงมีค่าพารามิเตอร์ที่ไม่ทราบค่า 4 ตัว ได้แก่ ค่า *x,y,z* และ δ*r* 

ในการประมาณค่าพารามิเตอร์ เนื่องจากสมการซูโดเรนจ์อยู่ในรูปแบบสมการที่ไม่เป็นเชิง เส้น และเนื่องจากแต่ละ Epoch มีการรับสัญญาณดาวเทียมมากกว่า 4 ดวง ทำให้ระบบสมการมี ลักษณะเป็น Overdetermined system หรือมีจำนวนสมการมากกว่าจำนวนค่าพารามิเตอร์ที่ไม่ ทราบค่า วิธีที่นิยมใช้เพื่อแก้สมการฟังก์ชันคือ วิธีของเกาส์-นิวตัน (Gauss-newton method) ซึ่ง คำนวณหาค่าตรวจแก้ (Corrections) ของพารามิเตอร์จากระบบสมการ แล้ววนซ้ำจนค่าตรวจแก้ที่ได้ มีขนาดเล็กลงน้อยกว่าระดับความเที่ยงตรงที่ต้องการ โดยมีขั้นตอนดังนี้ (Gerald & Wheatley, 2004)

0. สร้าง Jacobian matrix ที่บรรจุอนุพันธ์ย่อยของสมการซูโดเรนจ์แต่ละสมการเทียบกับ พารามิเตอร์แต่ละตัว และสร้าง Function matrix ที่บรรจุสมการซูโดเรจน์

1. กำหนดให้  $x_{
m k}, y_{
m k}, z_{
m k}$  และ  $\delta r_{
m k}, {
m k}=0$  เป็นค่าประมาณเริ่มต้นของพารามิเตอร์

 2. กำหนดค่าเงื่อนไขสำหรับหยุดวนซ้ำ หรือ Terminating condition โดยในวิธีการหา ตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว ค่าความเที่ยงตรงที่ได้จะอยู่ที่ระดับมิลลิเมตร จึงกำหนด termination condition ไว้เมื่อค่าตรวจแก้ Δx, Δy, Δz มีขนาดน้อยกว่าหรือเท่ากับ 1.0x10<sup>-3</sup>

3. แทนค่า  $x_{
m k}, y_{
m k}, z_{
m k}$  และ  $\delta r_{
m k}$  ลงใน Jacobian matrix และ Function matrix

4. คำนวณค่าตรวจแก้  $\Delta \mathbf{x}_k$ ,  $\Delta \mathbf{y}_k$ ,  $\Delta \mathbf{z}_k$  และ  $\Delta \delta r_k$  จาก Normal equations

5. คำนวณ ค่าพารามิเตอร์ของรอบ k+1 โดย

$$x_{k+1} = x_k + \Delta x_k$$
$$y_{k+1} = y_k + \Delta y_k$$
$$z_{k+1} = z_k + \Delta z_k$$
$$\delta r_{k+1} = \delta r_k + \Delta \delta r_k$$

6. ถ้า max( $|\Delta x_{k}, \Delta y_{k}, \Delta z_{k}|$ ) > 1.0×10<sup>-3</sup> วนซ้ำกลับไปที่ขั้นตอนที่ 3

7. ถ้ำ max(| $\Delta x_{k}, \Delta y_{k}, \Delta z_{k}$ |) ≤ 1.0x10<sup>-3</sup> หยุดการคำนวณ

2.1.2 การประมาณค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี

ค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีจากการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลความถี่เดี่ยว สามารถคำนวณได้จากความสัมพันธ์เชิงเส้นระหว่างข้อมูลค่าสังเกตโดยอาศัยข้อมูลเฟสคลื่นส่งและ ข้อมูลซูโดเรนจ์ ดังแสดงในสมการที่ 2-3 (Satirapod & Rizos, 2005)

$$MP_1 = P_1 - \frac{f_1^2 + f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} \lambda_1 \varphi_1 + \frac{2f_2^2}{f_1^2 - f_2^2} \lambda_2 \varphi_2 + K_1$$
(2-3)

เมื่อ

*MP*<sub>1</sub> = ขนาดของคลื่นหลายวิถีในข้อมูลซูโดเรนจ์จากคลื่นส่ง L1 (เมตร)

*φ* = ค่าเฟสของคลื่นส่ง (เมตร)

f = ความถี่ของคลื่นส่ง

K<sub>1</sub> = ฟังก์ชันความสัมพันธ์ระหว่างค่าคงที่กับจำนวนลูกคลื่นเต็มลูกหรือเลข
 ปริศนาของคลื่นส่ง L1

เพื่อหาขนาดของคลื่นหลายวิถี จะต้องขจัดค่า K<sub>1</sub> ออกจากสมการที่ (2-3) โดยในกรณีที่มี ข้อมูลซูโดเรนจ์เป็นจำนวนมากหรือใช้ข้อมูลในช่วงเวลายาวนานค่า K<sub>1</sub> สามารถคำนวณได้จาก ค่าเฉลี่ยของผลลัพธ์ทางด้านขวามือทั้งหมดในสมการที่ (2-3) ดังแสดงในสมการที่ (2-4)

$$K_1 = \sum (MP_1 + K_1) * \frac{1}{n}$$
(2-4)

ขนาดของค่าคลาดเคลื่อนคลื่นหลายวิถีในข้อมูลซูโดเรนจ์สามารถคำนวณได้จากผลต่าง ระหว่างสมการที่ (2-3) และ (2-4) ดังแสดงในสมการที่ (2-5)

$$MP_{1} = P_{1} - \frac{f_{1}^{2} + f_{2}^{2}}{f_{1}^{2} - f_{2}^{2}} \lambda_{1} \varphi_{1} + \frac{2f_{2}^{2}}{f_{1}^{2} - f_{2}^{2}} \lambda_{2} \varphi_{2} - \sum (MP_{1} + K_{1}) * \frac{1}{n}$$
(2-5)  
หลายวิถี

#### 2.2 คลื่นหลายวิถี

คลื่นหลายวิถี หมายถึงการรับคลื่นสัญญาณที่มีการสะท้อนกับพื้นผิวของวัตถุโดยรอบเครื่องรับ สัญญาณตั้งแต่ 1 ครั้งขึ้นไป โดยพื้นผิวที่สะท้อนอาจอยู่ในแนวดิ่ง แนวราบหรือแนวเอียง เช่น ผนัง อาคาร ผิวน้ำ พื้นถนน ยานพาหนะ เป็นต้น การรับสัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถีในพื้นที่ที่มี ข้อจำกัดทางสภาพแวดล้อม เช่น รายล้อมตึกและอาคารสูง มักเกิดจากการถูกบดบังการมองเห็น ดาวเทียม ทำให้สัญญาณที่ได้รับมาจากกลุ่มดาวเทียมที่มีค่าเรขาคณิตดาวเทียมหรือการวางตัวของ ดาวเทียมบนท้องฟ้าที่ไม่ดี ส่งผลให้สัญญาณบางส่วนถูกส่งมาในลักษณะนอกเส้นสายตาหรือ NLOS (Non-line-of-sight signal) ดังแสดงในรูปที่ 2-1 การรับสัญญาณในลักษณะเช่นนี้ทำให้เกิดการ เปลี่ยนแปลงของตำแหน่งเรขาคณิตระหว่างดาวเทียมและเครื่องรับสัญญาณ ส่งผลให้มุมรับสัญญาณ และมุมสะท้อนเปลี่ยนไป (Rizos, 1997)





2.2.1 ลักษณะของคลื่นหลายวิถี

ในการตรวจสอบการแทรกสอดของคลื่นหลายวิถีในสัญญาณสามารถพิจารณาได้จาก ลักษณะเฉพาะของคลื่นหลายวิถีที่เห็นเด่นชัด คือลักษณะของสัญญาณซ้ำคาบในรูปคลื่นไซน์ (Periodical sine wave) ลักษณะเช่นนี้เกิดจากการแทรกสอดของคลื่นสะท้อนในคลื่นสัญญาณที่ส่ง มาในทิศทางตรง (Direct signal) ส่งผลให้เกิดการเปลี่ยนรูปแบบของฟังก์ชันสหสัมพันธ์ของสัญญาณ (Signal correlation function) หรือการวิเคราะห์ความคล้ายกันของสัญญาณในช่วงเวลาต่างๆ ทำ ให้จุดสูงสุดของสหสัมพันธ์เกิดขึ้นมากกว่า 1 จุด ซึ่งส่งผลต่อความถูกต้องของข้อมูลที่วัดได้และทำให้ เกิดค่าคลาดเคลื่อนจากการวัดระยะ (Teunissen & Montenbruck, 2017)

จุหาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



รูปที่ 2-2 แสดงฟังก์ชันสหสัมพันธ์ของคลื่นสัญญาณ (ดัดแปลงจาก Fang et.al., 2015)

จากรูปที่ 2-2 ลักษณะการแทรกสอดของคลื่นหลายวิถีแบ่งออกเป็น 2 ลักษณะ ได้แก่ การแทรกสอดในลักษณะเสริมกัน (Constructive Interference) และการแทรกสอดในหักล้างกัน (Deconstructive Interference) ในกรณีที่สัญญาณในทิศทางตรงและสัญญาณสะท้อนของคลื่น หลายวิถีเป็นไปในลักษณะเสริมกัน ค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์หรือค่าคลาดเคลื่อนของระยะที่วัดได้จะเป็น ค่าบวก ในทางตรงข้ามหากการแทรกสอดเป็นในลักษณะหักล้างกันค่าคลาดเคลื่อนจะเป็นค่าติดลบ



#### รูปที่ 2-3 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์

ขนาดค่าคลาดเคลื่อนของคลื่นหลายวิถีส่งผลต่อการวัดระยะซูโดเรนจ์ด้วยรหัสมากกว่าในเฟส คลื่นส่ง เนื่องจากในทางทฏษฎีขนาดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีจะสัมพันธ์กับความยาวคลื่น ดังนั้นค่าคลาดเคลื่อนจากการวัดระยะซูโดเรนจ์ที่เป็นไปได้มากที่สุดจะเท่ากับความยาวรหัสนั่นคือ 293 เมตรในรหัส C/A และ 29.3 เมตรในรหัส P ในขณะที่ในข้อมูลเฟสคลื่นส่งค่าคลาดเคลื่อนที่ เป็นไปได้มากที่สุดจะมีขนาดไม่เกินหนึ่งในสี่ของความยาวคลื่นหรือประมาณ 5 ถึง 6 เซนติเมตรใน คลื่น L1 และ L2 และ 20 เซนติเมตรในคลื่น L5

### 2.2.2 ค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับคลื่นหลายวิถี

เนื่องจากคลื่นหลายวิถีเป็นค่าคลาดเคลื่อนแบบสุ่มที่มีรูปแบบการเกิดที่ไม่แน่นอน ดังนั้นใน การตรวจสอบการเจือปนของสัญญาณคลื่นหลายวิถีในข้อมูลดาวเทียมจึงต้องศึกษาถึงลักษณะของ ค่าพารามิเตอร์ที่ได้รับผลโดยตรงจากคลื่นหลายวิถีดังนี้

#### 2.2.2.1 ค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์

ค่าเศษเหลือ (Residual) หรือผลต่างระหว่างระยะจริงและระยะที่วัดได้แสดงถึง คุณลักษณะทางสถิติเสมือนกับความคลาดเคลื่อนที่ยังอยู่ในข้อมูล ดังนั้นหากผลจากการวัดระยะมีค่า เศษเหลือที่เป็นค่าโดด (Outlier) จะบ่งซี้ถึงค่าตำแหน่งที่คำนวณได้มีความไม่คงที่หรือไม่เป็นไปใน ทิศทางเดียวกัน ส่งผลให้ผลลัพธ์ที่ได้มีความคลาดเคลื่อนสูง (Grove, 2013; Hsu et al., 2016) ใน การรับสัญญาณคลื่นหลายวิถี ระยะที่วัดได้จะเป็นผลรวมจากระยะของคลื่นสัญญาณที่ส่งมาในทิศ ทางตรงและระยะของคลื่นสะท้อน ส่งผลให้ค่าเศษเหลือที่ได้มีลักษณะเป็นค่าโดดจากค่าปกติที่วัดได้ (รูปที่ 2-4) จากลักษณะเฉพาะนี้ จึงสามารถใช้ในการพิจารณาเพื่อตรวจหาดาวเทียมที่มีผลจากคลื่น หลายวิถีซึ่งสามารถเกิดขึ้นได้ทั้งจากการรับสัญญาณในลักษณะ NLOS และ LOS



รูปที่ 2-4 แสดงการตรวจสอบชนิดสัญญาณจากค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์

2.2.2.2 ค่ามุมสูงดาวเทียม

ทิศทางของสัญญาณจากดาวเทียมมายังเครื่องรับสัญญาณสามารถแสดงได้จากค่ามุม สูงดาวเทียม (Satellite elevation angle - EL) และค่ามุมแอซิมัท (Azimuth - Az) ดังแสดงจากรูป ที่ 2-5 มุมสูงดาวเทียม คือมุมที่วัดจากดาวเทียมมายังระนาบราบของเครื่องรับสัญญาณ มีค่าตั้งแต่ 0 ถึง 90 องศา ส่วนมุมแอซิมัทคือมุมจากดาวเทียมที่วัดเทียบกับทิศเหนือจริงมีค่าตั้งแต่ 0 ถึง 360 องศา



รูปที่ 2-5 แสดงมุมแอซิมัทและมุมสูงในระบบพิกัด ENU (ที่มา: Takasu, 2013)

ค่ามุมทั้งสองสามารถคำนวณได้จากค่าพิกัด ENU ของตำแหน่งดาวเทียมที่คำนวณจาก ข้อมูลวงโคจรดาวเทียม (Satellite ephemerids) ในข้อมูลนำหน (Navigation data) ในกรณีที่ สัญญาณถูกส่งมาในทิศทางตรงโดยไม่มีการสะท้อนหรือหักเหของสัญญาณ ค่ามุมแอซิมัทและค่ามุมสูง สามารถคำนวณได้ดังนี้ (Takasu, 2013)

$$e_{r,ENU}^{s} = \begin{bmatrix} e_E \\ e_N \\ e_U \end{bmatrix}$$
(2-6)

$$Az_r^s = ATAN2(e_E, e_N) \tag{2-7}$$

$$El_r^s = \arcsin\left(e_U\right) \tag{2-8}$$

จากสมการที่ (2-6) ถึง (2-8)  $e_{r,ENU}^{s}$  คือ เวคเตอร์ค่ามุมสูงของพิกัด ENU จาก เครื่องรับสัญญาณไปยังดาวเทียม,  $Az_{r}^{s}$  คือ ค่ามุมแอซิมัทของทิศทางดาวเทียมมีหน่วยเป็นเรเดียน และ  $El_{r}^{s}$  คือ ค่ามุมสูงของทิศทางดาวเทียมมีหน่วยเป็นองศา

ในทางทฤษฎีเมื่อพิจารณาความสัมพันธ์คลื่นหลายวิถีและค่ามุมสูงดาวเทียมพบว่า การ รับสัญญาณจากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่ต่ำจะมีโอกาสสูงต่อการรับสัญญาณสะท้อนจากวัตถุพื้นผิว โดยรอบและก่อให้เกิดค่าคลาดเคลื่อนมากกว่าการรับสัญญาณจากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่สูง ดังนั้นใน วิธีพื้นฐานนิยมใช้การตัดสัญญาณในค่ามุมสูงดาวเทียมที่ต่ำออก 0 ถึง 15 องศา นอกจากนี้อีกปัจจัย หนึ่งที่ส่งผลต่อขนาดและลักษณะคลื่นหลายวิถีที่ได้รับคือความเร็วในการเคลื่อนที่ของดาวเทียมแต่ละ ประเภทซึ่งส่งผลต่ออัตราการเปลี่ยนแปลงของค่ามุมสูงและทำให้มุมรับสัญญาณเปลี่ยนแปลงไปในแต่ ละขณะเวลา (Fang et. al., 2015) ดังแสดงจากรูปที่ 2-6



รูปที่ 2-6 แสดงค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีในระบบดาวเทียม GNSS จากรูปที่ 2-6 ดาวเทียมนำร่องที่มีวงโคจรในระดับปานกลางหรือดาวเทียม MEO (Medium earth orbit) เช่น ดาวเทียม GPS GLONASS และ Galileo ซึ่งถูกใช้ในการส่งสัญญาณ เพื่อนำมาใช้ในการประมวลผลหาตำแหน่งจะมีการเคลื่อนที่ไม่หยุดนิ่งและมีการเปลี่ยนแปลงของค่า มุมสูงตลอดเวลาในขณะที่ดาวเทียม Beidou บางดวงซึ่งใช้ประโยชน์ในด้านการสื่อสารจะมีระดับการ โคจรในลักษณะวงโคจรค้างฟ้าหรือ ดาวเทียม GEO (Geostationary orbit) ซึ่งมีการเคลื่อนที่ไป พร้อมกับการหมุนรอบตัวเองของโลกจึงเสมือนว่าโคจรอยู่กับที่ จึงทำให้มีการเปลี่ยนแปลงของค่ามุม สูงต่ำและมีโอกาสในการรับคลื่นหลายวิถีน้อยกว่าดาวเทียมชนิดแรก

2.2.2.3 ค่า Signal-to-noise ratio หรือ ค่า SNR

ค่า SNR คือค่าที่วัดได้จากอัตราส่วนของกำลังสัญญาณที่ได้รับต่อระดับสัญญาณ รบกวน ค่า SNR สามารถใช้บ่งชี้ถึงความแรงของสัญญาณแสดงถึงคุณภาพของสัญญาณดาวเทียมที่ ได้รับ นอกจากนี้ยังสามารถใช้เพื่อตรวจสอบความผิดปกติของสัญญาณซึ่งมีผลจากคลื่นหลายวิถี

ในทางทฤษฎี การคำนวณหาค่า SNR สามารถคำนวณจากค่ากำลังสัญญาณ (**S**ignal power) และค่าสัญญาณรบกวน (**N**oise) ซึ่งมีหน่วยเป็นวัตต์หรือมิลลิวัตต์โดยสามารถคำนวณได้จาก สมการที่ (2-9) และในกรณีที่มีหน่วยเป็นเดซิเบล เช่น เดซิเบลวัตต์ (dBW) หรือเดซิเบลเมตร (dBm) สามารถคำนวณค่า SNR ได้จากสมการที่ (2-10) (Angelo, 2010)

$$SNR = 10 * log\left(\frac{s}{N}\right)$$
 (2-9)

$$SNR = S_{dBW} - N_{dBW} = S_{dBm} - N_{dBm}$$
 (2-10)

อย่างไรก็ตามในการวิเคราะห์ค่า SNR ในสัญญาณดาวเทียมจะไม่นำเรื่องค่าสัญญาณ รบกวนมาพิจารณา เนื่องจากในการศึกษาและวิจัยของ Bilich et al., 2007 พบว่าค่า SNR ที่วัดได้ จากเครื่องรับสัญญาณสำหรับงานสำรวจ (Geodetic receiver) ระดับของคลื่นรบกวนจะเป็นค่าคงที่ ดังนั้นค่า SNR ที่วัดได้จะสัมพันธ์กับค่าคลาดเคลื่อนจากการวัดมุมเฟสของคลื่นหลายวิถี ซึ่งสามารถ แสดงจากตัวอย่างเฟสเซอร์ไดอะแกรม (Pharsor diagram) ของสัญญาณดาวเทียม GPS ดังแสดงใน รูปที่ 2-7



รูปที่ 2-7 แสดง Phasor diagram ของสัญญาณ GPS (Bilich et al., 2007)

จากรูปที่ 2-7 สามารถให้นิยามของค่า SNR ได้ดังนี้

$$SNR \equiv A_c^2 = A_d^2 + A_m^2 + 2A_d A_m \cos\psi$$
(2-11)

$$\tan\left(\delta\phi\right) \equiv \frac{A_m \sin\psi}{A_d + A_m \cos\psi} \tag{2-12}$$

จากสมการข้างต้นหากขนาดของค่า SNR เท่ากับขนาดค่าแอมพลิจูดของคลื่นสัญญาณ คอมโพสิต (Composite signal) หรือ สัญญาณผสมระหว่างสัญญาณที่ส่งมาในทิศทางตรงและ สัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถี ดังนั้นหากค่าแอมพลิจูดของสัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถีมี การเปลี่ยนแปลงจะทำให้ค่า SNR เพิ่มขึ้นหรือลดลงตามเช่นกัน (รูปที่ 2-8)



รูปที่ 2-8 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อค่า SNR

ในการตั้งรับสัญญาณบริเวณพื้นที่เปิดโล่งที่ปราศจากคลื่นหลายวิถี โดยปกติค่า SNR ที่ ได้รับควรจะมากกว่า 42 เดซิเบลเฮิร์ต เมื่อได้รับผลจากคลื่นหลายวิถี ค่า SNR จะลดลงจากการ สะท้อนกับวัตถุพื้นผิวอย่างน้อยที่สุด 1 ถึง 2 เดซิเบลเฮิร์ต หรือโดยปกติจะลดลง 3 ถึง 5 เดซิเบล เฮิร์ต (Suzuki et al., 2004) และในกรณีที่ได้รับผลจากคลื่นหลายวิถีที่รุนแรง ค่า SNR อาจลดลง สูงสุดถึง 10 เดซิเบลเฮิร์ต (Lin et al., 2018) ดังนั้นในการตรวจสอบคลื่นหลายวิถีในสัญญาณจึง สามารถพิจารณาเบื้องต้นได้จากลักษณะความผันผวนหรือความแกว่งของค่า SNR ที่เกิดขึ้น นอกจากนี้อีกปัจจัยหนึ่งที่สัมพันธ์กับค่า SNR โดยตรงคือค่ามุมสูงดาวเทียม ค่า SNR ที่วัดได้จะมีความคงที่ มากกว่าในค่ามุมสูงที่ต่ำ (รูปที่ 2-9)



รูปที่ 2-9 แสดงความสัมพันธ์ระหว่างค่ามุมสูงดาวเทียมและค่า SNR ในการนำค่า SNR มาวิเคราะห์เพื่อใช้ในการประมวลผลสัญญาณ ค่าที่วัดได้รวมถึง หน่วยของค่า SNR ที่ใช้อาจแตกต่างกันออกไปตามประเภทของเครื่องมือ ดังนั้นก่อนการนำมาใช้จึง ต้องมีการการวัดสอบความถูกต้องของเครื่องมือก่อนทุกครั้ง สำหรับหน่วยของค่า SNR โดยปกติค่าจะ ถูกวัดในหน่วยเดซิเบล (dB) อย่างไรก็ตามในปัจจุบันเครื่องรับสัญญาณรุ่นใหม่นิยมบันทึกค่า SNR ใน หน่วยเดซิเบลเฮิร์ต (dB-Hz) โดยกำหนดความกว้างของแถบคลื่นความถี่หรือแบนด์วิธ (Bandwidth) ในการบันทึกสัญญาณ เช่น ในการรังวัดแบบจุดเดี่ยวจะใช้ความถี่ 1 เฮิร์ต เป็นต้น (Špánik & Hefty, 2017)

#### 2.3 เทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียมเพื่อขจัดผลจากค่าคลาดเคลื่อนคลื่นหลายวิถี

2.3.1 เทคนิคที่อาศัยค่าเศษเหลือด้วยการทดสอบ RAIM-FDE

อัลกอรีทึม RAIM (Receiver Autonomous integrity monitoring) เป็นเทคนิคที่ใช้ ตรวจสอบความคุณภาพของสัญญาณ (Integrity) จากค่าเศษเหลือที่ได้จากการวัดระยะ โดยมี สมมติฐานว่าการรับสัญญาณดาวเทียม GNSS จากหลายระบบทำให้จำนวนดาวเทียมที่รับได้มากกว่า จำนวนที่ใช้ในการคำนวณค่าตำแหน่งซึ่งส่งผลให้ข้อมูลที่วัดได้มีความซ้ำซ้อน (Redundant) และเพิ่ม ความเป็นไปได้ในการรับข้อมูลที่มีคุณภาพไม่ดีซึ่งมีผลจากคลื่นหลายวิถี (Hsu et al., 2016)

หลักการของ RAIM จะใช้วิธีตรวจสอบความสอดคล้องของข้อมูล (Consistency checking) โดยมีฟังก์ชันการทดสอบเพื่อตรวจจับสัญญาณที่มีปัญหาและตัดดาวเทียมที่มีปัญหาออก หรือเรียกว่า FDE (Fault detection and exclusion) เทคนิค RAIM-FDE ที่ใช้โดยทั่วไป หรือ เรียกว่าเทคนิคดั้งเดิม (Conventional RAIM) จะมีหลักการทำงานแบบ Greedy search คือมี สมมติฐานว่าจะมีดาวเทียมเพียง 1 ดวงที่ผิดปกติและทำให้เกิดค่าเศษเหลือที่เป็นค่าโดด ดังนั้นจึงตัด ดาวเทียมออกเพียงครั้งละ 1 ดวงในแต่ละรอบการประมวลผลแบบวนซ้ำ

ขั้นตอนการทำงานของ RAIM-FDE (รูปที่ 2-10) จะเริ่มต้นหลังจากการประมาณ ค่าพารามิเตอร์ จากนั้นค่าเศษเหลือจากการวัดระยะจะถูกนำมาคำนวณเพื่อหาค่าผลรวมกำลังสอง ของค่าเศษเหลือหรือค่า SSE (Sum of square error) ดังสมการที่ (2-13) และใช้เปรียบเทียบกับค่า เกณฑ์ที่ยอมรับได้ หรือ ค่าเทรซโฮลด์ ตามเงื่อนไขที่แสดงในสมการที่ (2-14) ในกรณีที่ค่า SSE น้อย กว่าค่าเทรซโฮลด์ แสดงว่าไม่มีการตรวจพบดาวเทียมที่ผิดปกติ ในทางตรงข้าม หากค่า SSE มากกว่า ค่าเทรซโฮลด์ แสดงว่ามีดาวเทียมที่ให้ค่าผิดปกติโดยในการเลือกตัดดาวเทียม 1 ดวงออกจะพิจารณา จากดาวเทียมที่ให้ค่า SSE มากที่สุด

$$SSE = v^T v \tag{2-13}$$

$$\frac{SSE}{DOF-1} > Threshold \tag{2-14}$$

จากเงื่อนไขในสมการที่ (2-14) ค่า DOF หรือ Degree of freedom ซึ่งเป็นเสมือน ค่าชดเชยความผิดพลาดของข้อมูล (คำนวณได้จากผลต่างระหว่างจำนวนสมการค่าสังเกตหรือจำนวน ดาวเทียมทั้งหมดที่รับได้และจำนวนค่าพารามิเตอร์) ถูกกำหนดให้ลบออกด้วย 1 เนื่องจากมีการตัด ดาวเทียมออกครั้งละ 1 ดวง ในขณะที่ค่าเทรซโฮลด์ เป็นค่าที่ได้จากการทดสอบทางสถิติด้วย ไคส แควร์ (Chi-square test statistic) ตามสมการที่ (2-15) เนื่องจากข้อสมมติฐานที่ว่าค่าเศษเหลือซูโด เรนจ์เป็นตัวแปรแบบสุ่มที่มีการแจกแจงแบบปกติและมีค่าเฉลี่ยของค่ารบกวนเท่ากับศูนย์

$$1 - P_{fa} = \frac{1}{(DOF/2)} \int_0^{CT^2} e^{-s} s^{\frac{DOF}{2}} ds$$
 (2-15)

จากสมการที่ (2-15); *P<sub>fa</sub>* คือ ค่าความเป็นไปได้ที่จะตรวจจับผิดพลาด (Possible of

false- alarm) ซึ่งค่าความเป็นไปได้ที่จะผ่านเกณฑ์ หรือ ค่านัยสำคัญทางสถิติจะเท่ากับ 1-P<sub>fa</sub>



รูปที่ 2-10 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิค RAIM

2.3.2 เทคนิคที่อาศัยค่ามุมสูงดาวเทียม

สำหรับการรังวัดแบบจุดเดี่ยวที่ไม่มีการเคลื่อนที่ของเครื่องรับสัญญาณ การระบุดาวเทียม NLOS ซึ่งเป็นสาเหตุหลักในการรับคลื่นหลายวิถี สามารถทำได้โดยการซ้อนทับข้อมูลค่าสังเกต ดาวเทียมกับภาพถ่ายท้องฟ้าเหนือเครื่องรับสัญญาณ (รูปที่ 2-11) โดยภาพถ่ายที่นิยมนำมาใช้จะถูก ถ่ายด้วยเลนส์พิชอายซึ่งมีข้อได้เปรียบคือ สามารถเก็บภาพได้กว้างและครอบคลุมตั้งแต่ 180 ถึง 360 องศา ดังนั้นจึงสามารถแสดงความหนาแน่นของวัตถุทั้งหมดที่เป็นอุปสรรคต่อการมองเห็นดาวเทียม นอกจากนี้ภาพแบบพิชอายยังเหมาะสมในการใช้แสดงข้อมูลแนวทางการโคจรของดาวเทียม (Skyplot) ที่แสดงในระบบค่าพิกัดแบบขั้ว (Polar Coordinate) หรือ ระยะห่างจากจุดศูนย์กำเนิด แสดงในรูปแบบของค่ามุมสูงดาวเทียมและมุมที่วัดเทียบกับแนวทิศเหนือตามเข็มนาฬิกาหรือมุมแอ ซิมัท (Suzuki & Kubo, 2015)



รูปที่ 2-11 แสดงการตรวจสอบชนิดดาวเทียมด้วยภาพถ่ายแบบฟิชอาย อย่างไรก็ตามด้วยข้อจำกัดของเลนส์ฟิชอาย ที่ทำให้ภาพที่ได้มีความผิดเพี้ยนของภาพสูง ดังนั้นจึงต้องทำการปรับแก้ทางตำแหน่งและเรขาคณิตภาพก่อนนำมาใช้ โดยการปรับแก้ประกอบด้วย 3 ขั้นตอนหลักดังนี้ CHULALONGKORN UNIVERSITY

 การแปลงเส้นโครงแผนที่ (Projection transformation): เพื่อให้ภาพอยู่ในระบบ พิกัดเดียวกันกับค่าพิกัดตำแหน่งดาวเทียม จะต้องแปลงให้อยู่ในอยู่ในระบบพิกัดทรงกลมโดยใช้เส้น โครงแผนที่แบบระยะเท่า (Equidistant projection)

 การหมุนภาพ (Orientation): ทำโดยใช้วิธีการหมุนภาพรอบแกนหลัก X-Y-Z ซึ่ง เป็นวิธีที่แสดงว่าวัตถุเอียงทำมุมกับแกนอ้างอิงหรือ แกน XYZ ในระบบค่าพิกัดฉากอย่างไร โดยมีการ หมุนมุมตามลำดับดังนี้

- มุม Row หมุนรอบแกน x ผลทำให้ภาพเลื่อนไปทางซ้ายหรือขวา

- มุม Pitch หมุนรอบแกน y ผลทำให้ภาพเลื่อนขึ้นหรือลง
### - มุม Yaw หมุนรอบแกน z ผลทำให้ภาพหมุนตามหรือทวนเข็มนาฬิกา

 การประมวลผลภาพไบนารี่ (Image binarization): การแปลงภาพให้อยู่ในลักษณะสี ขาวและสีดำเพื่อแยกประเภทวัตถุออกจากกันด้วยระดับความสว่าง โดยพื้นที่ที่สว่าง (สีขาว) แสดง วัตถุในภาพที่เป็นท้องฟ้า ในขณะที่พื้นที่ทึบ (สีดำ) แสดงถึงวัตถุสิ่งของ

ในการตัดดาวเทียมตามค่ามุมสูงดาวเทียมโดยอาศัยภาพฟิชอาย เมื่อทำการปรับแก้ภาพ และซ้อนทับภาพกับข้อมูลดาวเทียม ดาวเทียม NLOS และ LOS จะถูกแยกออกจากกันอย่างชัดเจน โดยเส้นแบ่งขอบเขตพื้นที่ท้องฟ้าและวัตถุ หรือ เรียกว่า Mask (ภาพที่ 2-12) ตำแหน่งของเส้น Mask จะประกอบด้วยค่ามุมสูงดาวเทียมในแต่ละค่ามุมแอซิมัท ซึ่งแสดงทิศทางของสัญญาณจากดาวเทียม มายังเครื่องรับสัญญาณ หากดาวเทียมดวงใดอยู่นอกขอบเขตเส้น mask จะถูกตัดออกในทุกขณะ เวลาที่ทำการรับสัญญาณ



รูปที่ 2-12 แสดงการสร้าง Mask จากการซ้อนภาพถ่ายแบบฟิชอาย





การตัดสัญญาณดาวเทียมโดยใช้ค่าคงที่ของค่า SNR แม้ว่าจะสามารถลดค่าคลาดเคลื่อน จากคลื่นหลายวิถีได้อย่างมีประสิทธิภาพ อย่างไรก็ตาม ข้อจำกัดจากการตัดค่า SNR เท่ากันในทุกค่า มุมสูงทำให้มีสัญญาณจำนวนมากถูกตัดออก ซึ่งส่งผลต่อจำนวนสัญญาณดาวเทียมคงเหลือในการ ประมวลผล, ค่าเรขาคณิตดาวเทียมและค่าความถูกต้องตำแหน่งที่ได้รับ

โดยใช้พิจารณาถึงความสัมพันธ์ระหว่างค่ามุมสูงดาวเทียมและค่า SNR พบว่าโดยทั่วไปการ รับสัญญาณจากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่สูงจะทำให้ค่า SNR ที่ได้รับมากกว่าสัญญาณจากค่ามุมสูงที่ต่ำ นอกจากนี้ ค่า SNR ของสัญญาณที่ได้รับจากแต่ละระบบดาวเทียมย่อมมีค่าแตกต่างกัน ดังนั้นโดยใช้ หลักการนี้ วิธีตัดสัญญาณโดยอาศัยค่า SNR ที่แตกต่างกันออกไปในแต่ละระบบดาวเทียมและค่ามุม สูงดาวเทียมจะสามารถให้ผลที่มีประสิทธิภาพในการลดคลื่นหลายวิถีได้มากกว่า (Shirai & Nobuaki, 2011; Suzuki, 2011; Tokura, 2016; Tokura & Nobuaki, 2014, 2017) ขั้นตอนในการตัดดาวเทียมแสดงในรูปที่ 2-14 โดยประกอบด้วย 3 ขั้นตอนหลัก ได้แก่ การคำนวณค่าเฉลี่ยของค่า SNR, การทดสอบหาค่าเทรชโฮลด์ ที่เหมาะสม และการตัดสัญญาณ ดาวเทียมออกตามเงื่อนไขที่กำหนด



รูปที่ 2-14 แสดงแผนผังการทำงานของเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม ในการคำนวณหาค่าเฉลี่ย ค่า SNR ที่วัดได้จากดาวเทียมในแต่ละระบบจะถูกนำมาจัดกลุ่ม ตามช่วงค่ามุมสูงดาวเทียมทุก 5 องศาเพื่อคำนวณหาค่าเฉลี่ย จากนั้นเมื่อกำหนดค่าเทรชโฮลด์ เพื่อใช้ ลบออกจากค่าเฉลี่ยจะได้ค่าเกณฑ์ที่ใช้ในการตัดสัญญาณดาวเทียม (รูปที่ 2-15) สัญญาณดาวเทียมที่ มีค่า SNR ที่วัดได้จริงน้อยกว่าค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้ จะถูกตัดออกและไม่ใช้ในการประมวลผลค่า ตำแหน่ง



รูปที่ 2-15 แสดงการสร้างค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้จากค่าเฉลี่ยของค่า SNR โดยปกติค่าเทรซโฮลด์ จะมีค่าต่ำกว่าค่าเฉลี่ย 6 ถึง 8 เดซิเบลเฮิร์ต อย่างไรก็ตามค่าเทรซ โฮลด์ ที่เหมาะสมอาจแตกต่างกันไปขึ้นอยู่กับลักษณะของข้อมูล เช่น ระยะเวลา สภาพแวดล้อม และ เครื่องมือในการรับสัญญาณ ดังนั้นเพื่อทดสอบหาค่าเทรซโฮลด์ ที่เหมาะสมที่สุดในงานวิจัยนี้ได้ พิจารณาผลจากค่าความถูกต้องทางตำแหน่งโดยใช้ค่า RMSE และค่าเรขาคณิตดาวเทียม GDOP

2.3.4 เทคนิคที่อาศัยขนาดความผันผวนของค่า SNR

การผันผวนของค่า SNR หรือ ลักษณะของค่าที่วัดได้มีความแกว่งขึ้น-ลง มักเกิดขึ้นเมื่อมี การเปลี่ยนแปลงมุมรับสัญญาณโดยเฉพาะจากการรับสัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถี ดังแสดงใน รูปที่ 2-16 ในทางตรงข้ามการรับสัญญาณในสภาพแวดล้อมที่เปิดโล่งหรือปราศจากคลื่นหลายวิถี ค่า SNR ที่วัดได้ในช่วงระยะเวลาหนึ่ง จะมีความคงที่และมีการเปลี่ยนแปลงน้อย



รูปที่ 2-16 แสดงผลจากคลื่นหลายวิถีต่อการผันผวนของค่า SNR ช่วงระยะเวลาความผันผวนของค่า SNR ขึ้นอยู่กับปัจจัยหลายอย่าง เช่น ประเภทของ ดาวเทียม,ระยเวลาในการรับสัญญาณ, ขนาดของคลื่นหลายวิถี, คุณภาพของเสาอากาศรับสัญญาณ หรือการเคลื่อนที่ของเสาอากาศ เป็นต้น จากการศึกษาในงานวิจัยของ Fang et al, 2015 และ Tokura and kubo,2016;2017 พบว่าเมื่อขนาดของคลื่นหลายวิถีสัมพันธ์กับขนาดค่าความผันผวน ของค่าความแรงสัญญาณ ดังแสดงจากรูปที่2-17 และขนาดความผันผวนของสัญญาณสามารถบ่งชี้ได้ จากค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานในช่วงระยะเวลาที่กำหนด ดังนั้นโดยใช้เทคนิคการตัดสัญญาณด้วยวิธี ้ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่จะสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีได้อย่างมีประสิทธิภาพมากกว่าการ ตัดสัญญาณโดยพิจารณาจากค่ามุมสูงดาวเทียม ซึ่งอาจมีความเป็นไปได้ที่การรับคลื่นหลายวิถีจะมา จากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่สูง



รูปที่ 2-17 แสดงขนาดคลื่นหลายวิธีและขนาดความผันผวนของค่า SNR ขั้นตอนในการตัดสัญญาณดาวเทียมแสดงในรูปที่ 2-18 โดยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า เบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR สามารถคำนวณได้ดังนี้

$$std(SNR)_{T} = \sqrt{\frac{1}{N} \sum_{i=0}^{N-1} (SNR_{i} - SNR_{est})^{2}}$$
(2-16)  
 $N =$ จำนวนข้อมูลค่า SNR ทั้งหมุดในช่วงเวลา  $T$ 

เมื่อ

จำนวนข้อมูลค่า SNR ทั้งหมดในช่วงเวลา T

= ขนาดมูฟวิ่งวินโดว์หรือกรอบเวลาที่กำหนด (Time window) Т

= ข้อมูลค่า SNR ที่วัดได้จริงใน Epoch ที่ *i*  $SNR_i$ 

 $SNR_{est}$  = ค่าเฉลี่ยของค่า SNR ในข่วงเวลา T

้ในการตัดสัญญาณดาวเทียมจะพิจารณาโดยใช้เงื่อนไขดังนี้

$$std(SNR)_T > SNR_{Thres}$$
 (2-17)

จากเงื่อนไขข้างต้นเมื่อกำหนดค่าเทรชโฮลด์ ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR ที่ เหมาะสม หากสัญญาณจากดาวเทียมดวงใดมีค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานมากกว่า Threshold ที่กำหนด จะถูกตัดออกทั้งหมดในมูฟวิ่งวินโดว์นั้น อย่างไรก็ตามขนาดของมูฟวิ่งวินโดว์และค่าเทรชโฮลด์ ที่ กำหนดมีผลต่อค่าความถูกต้องทางตำแหน่งที่ได้รับ ดังนี้จึงต้องมีการทดสอบหาเหมาะสมที่สุดก่อน นำมาประมวลผล





2.3.5 เทคนิคที่อาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means

เทคนิคนี้มีวัตถุประสงค์เพื่อตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS โดยพิจารณาจากผลการ จัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ดังแสดงในรูปที่ 2-19 หากใช้สมมติฐานว่าค่าเศษเหลือแสดงถึง ความคลาดเคลื่อนที่ยังหลงเหลืออยู่ในข้อมูล ดังนั้นค่าเศษเหลือของค่า SNR ย่อมสามารถแสดงถึง ความผิดปกติของสัญญาณได้เช่นกัน



รูปที่ 2-19 แสดงการตรวจจับสัญญาณจากดาวเทียม NLOS จากค่าเศษเหลือของค่า SNR สำหรับขั้นตอนในการประมวลผลแบ่งออกเป็น 2 ส่วนหลัก ได้แก่ การคำนวนค่าเศษ เหลือของค่า SNR และการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วยอัลกอริทึม K-means

# 1) การคำนวณค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยสมการลีทธสแควร์

โดยปกติขนาดของค่า SNR จะสัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม คือ ค่า SNR ที่ได้รับจาก ดาวเทียมในค่ามุมสูงจะมากกว่าในค่ามุมสูงที่ต่ำ ดังนั้นเพื่อที่จะคำนวณหาค่าเศษเหลือของค่า SNR จึงจะอาศัยสหสัมพันธ์เชิงเส้นระหว่างแบบจำลองสโตรคาสติคที่ขึ้นกับค่ามุมสูงดาวเทียมและ แบบจำลองที่ขึ้นกับค่ามุมสูงดาวเทียมดังแสดงในสมการที่ (2-18) และ (2-19) ตามลำดับ

$$\sigma^2 = \frac{a^2 + b^2}{\sin^2 E}$$
(2-18)

$$\sigma^2 = B\left(\frac{\lambda}{2\pi}\right) * 10^{-\frac{SNR}{10}} \tag{2-19}$$

จากสมการข้างต้น เมื่อ  $\sigma^2$  คือ ค่าความแปรปรวนจากการวัดเฟสคลื่นส่ง, a และ b

คือ ค่าสัมประสิทธิ์สหสัมพันธ์, E คือ ค่ามุมสูงดาวเทียม, B คือ แบนด์วิธของข้อมูลเฟสคลื่นส่ง และ  $\lambda$ คือ ความยาวคลื่น ดังนั้นเมื่อตั้งสมมติฐานว่าสหสัมพันธ์ระหว่างแบบจำลองทั้งสองมีลักษณะเป็น สมการเชิงเส้น และจัดให้อยู่ในรูปแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของสมการค่าสังเกตจะสามารถแสดงได้ ดังนี้ (Lin et al., 2018)

$$10^{-\frac{SNR^{n}}{10}} = \frac{1}{B} \left(\frac{2\pi}{\lambda}\right) * \frac{a^{2} + b^{2}}{\sin^{2} E^{(n)}} + \varepsilon^{(n)}$$
(2-20)

จากสมการที่ (2-20) ; เมื่อกำหนดให้ *n* คือ จำนวนดาวเทียมที่รับได้ทั้งหมด และ *ɛ* คือ ค่าคลาดเคลื่อนระหว่างของค่าประมาณของค่า SNR กับค่าจริงที่วัดได้ของดาวเทียมดวงที่ *i* ดังนั้นเมื่อจัดให้อยู่ในรูปแบบจำลองคณิตศาสตร์เพื่อประมาณค่าด้วยลีสท์สแควร์จะแสดงได้ดังนี้

$$\Delta y = H * \Delta x + \varepsilon$$

$$(2-21)$$

$$\tilde{l}_{\text{OUNI}} = \begin{bmatrix} 10^{-\frac{SNR^{(1)}}{10}} \\ \vdots \\ 10^{-\frac{SNR^{(n)}}{10}} \end{bmatrix}, H = \begin{bmatrix} \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(1)}}{10}})}{\partial a} & \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(1)}}{10}})}{\partial b} & \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(1)}}{10}})}{\partial B} \\ \vdots & \vdots & \vdots \\ \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(n)}}{10}})}{\partial a} & \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(n)}}{10}})}{\partial b} & \frac{\partial(10^{-\frac{SNR^{(n)}}{10}})}{\partial B} \end{bmatrix}, x = \begin{bmatrix} a \\ b \\ B \end{bmatrix}$$

จากสมการที่ (2-21) ; เมื่อกำหนดให้ **y** คือ เวคเตอร์ของข้อมูลค่า SNR ซึ่งมีขนาด n มิติ, *H* คือ เมตริกซ์สัมประสิทธิ์ของค่าสังเกตขนาด nx3 และ **x** คือ เวคเตอร์ค่าสัมประสิทธ์ขนาด nx3 และ *ɛ* คือเวคเตอร์เศษเหลือของค่า SNR ขนาด nx1

ผลจากการปรับแก้ด้วยวิธีลีสท์สแควร์เวคเตอร์ค่าประมาณของค่า SNR หรือ ŷ สามารถคำนวณได้จากสมการที่ (2-22)

$$\hat{y} = H(H^T H)^{-1} H^T y$$
(2-22)

เมื่อคำนวณหาค่าต่างระหว่างค่าประมาณ (ŷ) และค่าที่วัดได้จริง (y) จะได้เวคเตอร์ ค่าเศษเหลือของค่า SNR หรือ w โดยค่าผลรวมของค่าเศษเหลือกำลังสองหรือ ค่า SSE ของเวคเตอร์ ค่าประมาณสามารคคำนวณได้จากด้วยสมการที่ (2-23)

$$SSE = w^T w \tag{2-23}$$

เมื่อค่า SSE มากกว่าค่าเทรชโฮลด์ ที่กำหนดตามเงื่อนไข  $\frac{SSE}{\sigma_0^2} > T^2$  แสดงว่ามีการ ตรวจพบสัญญาณจากดาวเทียม NLOS

#### 2) การจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-Means

เทคนิคการจัดกลุ่มด้วยอัลกอรีทึม K-means clustering นิยมใช้ในการประมวลผล สัญญาณเพื่อจำแนกชนิดของสัญญาณ เนื่องจากเป็นเทคนิคจัดกลุ่มการเรียนรู้แบบไม่มีผู้สอน (Unsupervised classification) ที่เหมาะกับการจัดกลุ่มค่าตัวแปรเชิงปริมาณที่ไม่สามารถกำหนด เกณฑ์ในการจัดคลาสประเภทหรือไม่ทราบจำนวนกลุ่มของข้อมูลล่วงหน้า นอกจากนี้วิธี K-means สามารถทำงานได้ดีในข้อมูลที่มีการเกาะกลุ่ม โดยใช้การวิเคราะห์กลุ่มแบบไม่เป็นขั้นตอน (Nonhierarchical cluster- analysis) หรือการแบ่งส่วน (Partioning) ทำให้กลุ่มถูกแยกออกชัดเจน โดยไม่มีกลุ่มใดทับซ้อนกัน

หลักการของวิธี K-means คือการแบ่งข้อมูลโดยอาศัยความคล้ายกันของข้อมูลในกลุ่ม โดยพิจารณาจากระยะระหว่างข้อมูลและค่ากึ่งกลาง (Mean) ของแต่ละกลุ่ม ข้อมูลจะถูกจัด เข้ากลุ่มที่อยู่ใกล้ที่สุด จนกระทั่งไม่มีการการเปลี่ยนแปลงกลุ่มจึงถือว่าสิ้นสุดกระบวนการ ขั้นตอนการจัดกลุ่มด้วย K-means ประกอบด้วย 3 ขั้นตอนหลัก ดังนี้

 กำหนดจำนวนกลุ่มของข้อมูลเป็น k กลุ่ม ซึ่งในการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR จะใช้สมมติฐานว่าการรับสัญญาณมาจากดาวเทียม 2 กลุ่มคือ LOS และ NLOS ดังนั้นค่า k จึง กำหนดเท่ากับ 2 และซับเซบของข้อมูล 2 กลุ่มกำหนดเท่ากับ S = {S<sub>1</sub>, S<sub>2</sub>}

2. คำนวณหาจุดศูนย์กลางของแต่ละกลุ่มคือ  $c_1$  และ  $c_2$ โดยวิธี K-mans จะใช้การ กำหนดค่าเริ่มต้นของศูนย์กลางกลุ่มแบบสุ่ม

มีขั้นตอนการพิจารณาแบ่งกลุ่มใน 2 ทางเลือกดังนี้

- ข้อมูล SNR ทั้งหมดจำนวน n ตัวจะถูกน้ำมาคำนวณระยะห่างกำลังสองจาก ศูนย์กลางกลุ่มด้วยวิธีหาระยะแบบ Eucidean distance โดยค่ากำลังสองของระยะที่คำนวณได้ เรียกว่าค่าผลรวมกำลังสองภายในกลุ่มหรือ WCSS (Within-cluster sum of squares) สามารถได้ แสดงจาก  $\sum_{i=1}^{k} \sum_{p \in X_i} ||p - m_i||^2$  จากนั้นข้อมูลจะทำการเลือกกลุ่มที่จะทำให้ค่า WCSS ของกลุ่ม นั้นๆมีค่าน้อยที่สุดตามเงื่อนไขในสมการที่ 2-24 (เนื่องจากผลรวมของค่า WCSS เป็นค่ากำลังสองของ ระยะแบบยุคลิด จึงถือเป็นค่าเฉลี่ยที่ใกล้ที่สุด)

$$S_k = \{p : \|p - m_i\|^2 \le \|p - m_i\|^2 \forall j, 1 \le j \le k\} =$$
(2-24)

คำนวณค่าเฉลี่ยค่าใหม่เพื่อเป็นจุดศูนย์กลางของกลุ่มถัดไปดังนี้

$$m_i = \frac{1}{|S_k|} \sum_{p \in X_i} p$$

(2-25)

การประมวลผลจะเป็นแบบวนซ้ำภายในขั้นต้นที่ 3 จนกระทั่งไม่มีการเปลี่ยนแปลงของ ศูนย์กลางกลุ่มจึงถือว่าการจัดกลุ่มเสร็จสมบูรณ์



รูปที่ 2-20 แสดงแผนผังการทำงานของวิธี K-means clustering

# 2.4 งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

จากการศึกษาและทบทวนงานวิจัยที่เกี่ยวข้องพบว่า ในการขจัดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี จากการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวโดยใช้ข้อมูลรังวัดจากระบบดาวเทียม GNSS ซึ่งสามารถรับสัญญาณ จากดาวเทียมได้จำนวนมาก นิยมใช้วิธีการเลือกหรือตัดสัญญาณจากดาวเทียมที่ไม่มีคุณภาพออก โดย อาศัยการกรองข้อมูลค่าสังเกตจากค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้ ซึ่งคำนวณจากค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับ ขนาดและลักษณะของคลื่นหลายวิถีรวมถึงสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ซึ่งได้แก่ ค่าเศษเหลือจาก การวัดระยะซูโดเรนจ์, ค่ามุมสูงของดาวเทียม และค่าอัตราส่วนของกำลังสัญญาณต่อสัญญาณรบกวน หรือ ค่า SNR ซึ่งวิธีนี้มีข้อได้เปรียบกว่าเทคนิคอื่นคือ ข้อมูลค่าพารามิเตอร์เหล่านี้สามารถคำนวณได้ จากข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมที่รังวัดได้ ดังนั้นจึงไม่ต้องอาศัยการเก็บข้อมูลภายนอกเพิ่มเติม

ในการกรองสัญญาณที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีโดยอาศัยข้อมูลค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์ จะใช้หลักการ ตรวจสอบความสอดคล้องของผลลัพธ์ค่าตำแหน่งที่ได้รับ โดยเทคนิคหนึ่งที่นิยมนำมาใช้ คือ เทคนิค RAIM หรือ ระบบการตรวจสอบคุณภาพของสัญญาณ ซึ่งถูกติดตั้งภายในเครื่องรับสัญญาณ คุณภาพสูง อย่างไรก็ตามเทคนิคนี้สามารถนำมาใช้ภายหลังการประมวลผลค่าตำแหน่งได้ ในเทคนิค RAIM แบบพื้นฐานหรือเทคนิคแบบดั้งเดิม จะเลือกตัดสัญญาณที่มีความผิดปกติจากค่าผลรวมของค่า ้เศษเหลือ หรือ ค่า SSE ที่มากที่สุดและมีค่ามากกว่าค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้เพียง 1 ดวงเพื่อตัดออกจาก การประมวลผลแบบวนซ้ำในแต่ละรอบ ซึ่งค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้จะคำนวณจากการทดสอบทางสถิติ ด้วยไคสแควร์ ซึ่งในงานวิจัยของ Wang et al. (2012) ได้ทำการทดสอบประสิทธิภาพของเทคนิค RAIM เบื้องต้นโดยสร้างสัญญาณจำลองของดาวเทียม GPS ใน 2 ลักษณะ ได้แก่ สัญญาณที่ปราศจาก คลื่นหลายวิถี และ สัญญาณที่มีผลจากคลื่นหลายวิถี ผลการทดสอบพบว่า หากประมวลผลด้วยข้อมูล ที่ปราศจากคลื่นหลายวิถี เมื่อสิ้นสุดการทำงานของ RAIM ค่า SSE ที่คำนวณในทุกรอบการ ประมวลผล จะมีค่าน้อยกว่าค่า Chi-square threshold ซึ่งหมายความว่า ไม่มีการตรวจพบ ดาวเทียมที่ผิดปกติ ในทางตรงข้ามเมื่อทดสอบกับข้อมูลที่มีคลื่นหลายวิถี ผลพบว่ามีค่า SSE มากกว่า ้ค่าเทรซโฮลด์ แสดงถึงการตรวจสอบพบดาวเทียมที่ผิดปกติ และ RAIM สามารถทำงานได้อย่างมี ประสิทธิภาพถูกต้อง อย่างไรก็ตามในงานวิจัยของ Blanch et al. (2015) ได้ทำการทดสอบโดยใช้ ข้อมูล GNSS จากดาวเทียมมากกว่า 1 ระบบและพบว่า เทคนิค RAIM แบบดั้งเดิมไม่สามารถตัด ดาวเทียมที่ไม่มีคุณภาพออกได้หมด เนื่องจากดาวเทียมที่มีปัญหามีมากกว่า 1 ดวง จึงทำให้ไม่ สามารถลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีออกได้หมด

เนื่องจากวิธีการตรวจสอบสัญญาณจากค่าเศษเหลือสามารถทำได้ในขั้นตอนหลังการประมวลผล ค่าตำแหน่ง ดังนั้นจึงมีการศึกษาและพัฒนาวิธี เพื่อที่จะสามารถตรวจสอบและขจัดคลื่นหลายวิถีใน สัญญาณในขั้นตอนก่อนการประมวลผลค่าตำแหน่ง ซึ่งเทคนิคหนึ่งที่นิยมอย่างแพร่หลายและให้ผลที่ มีประสิทธิภาพคือ การตรวจจับดาวเทียม NLOS ซึ่งเป็นสาเหตุหลักในการรับคลื่นหลายวิถี ด้วยการ ประยุกต์ใช้ภาพท้องฟ้าในลักษณะฟิชอายซ้อนทับกับข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมที่ได้รับ จุดเด่นของวิธีนี้ คือ สามารถแสดงสภาพแวดล้อมจริงในเวลาเดียวกันกับข้อมูลดาวเทียมที่ได้รับ ทำให้สามารถจำแนก ชนิดของสัญญาณดาวเทียม LOS และ NLOS ได้อย่างชัดเจนจากเส้นแบ่งขอบเขตพื้นที่ท้องฟ้าและ วัตถุ หรือ Mask ซึ่งประกอบด้วยค่ามุมแอซิมัทและค่ามุมสูงดาวเทียม จากการศึกษางานวิจัยที่ เกี่ยวข้องพบว่ามีความพยายามที่จะใช้เครื่องมือต่างๆเพื่อให้ได้มาซึ่งภาพฟิชอาย เช่น การใช้กล้องอิน ฟาเรด 360 องศา (Suzuki et al., 2011), การสร้างแบบจำลองฟิชอายจาก Google Earth API (Suzuki & Kubo, 2015), การใช้กล้องถ่ายภาพโดยใช้เลนส์ฟิชอาย (Tokura et al., 2014-2017; Tongleamnak & Nagakai, 2017; Valanon et al., 2020) ซึ่งได้มีงานวิจัยที่ทำการเปรียบเทียบ ผลลัพธ์ในการจำแนกชนิดดาวเทียมจากวิธีต่าง ๆ และพบว่า ผลแตกต่างกันไม่เกินร้อยละ 1 (Suzuki & Kubo, 2015)

เทคนิคที่อาศัยการใช้ภาพฟิชอายนิยมนำมาใช้ในงานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการหาตำแหน่งแบบจุด เดี่ยวโดยอาจที่มีการเคลื่อนที่หรือไม่เคลื่อนที่ของเครื่องรับสัญญาณได้ อย่างไรก็ตามในการทดสอบ เบื้องต้นนิยมใช้การรังวัดแบบสถิตย์เนื่องจากสามารถตัดการพิจารณาถึงปัจจัยด้านความเร็วในการ เคลื่อนที่ที่ส่งผลต่อความต่อเนื่องในการรับสัญญาณและการเปลี่ยนแปลงของสภาพแวดล้อมเหนือ เครื่องรับสัญญาณ ในงานวิจัยส่วนใหญ่นิยมใช้เทคนิคพิชอายเพื่อลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี ในข้อมูลเฟสคลื่นส่ง เนื่องจากการสะท้อนของคลื่นหลายวิถีสัมพันธ์โดยตรงกับการเปลี่ยนแปลงค่ามุม เฟสในการรับสัญญาณ โดยในงานวิจัยของ Suzuki et al. (2011) พบว่าโดยอาศัยเทคนิคนี้สามารถ ตัดดาวเทียม NLOS ได้เฉลี่ย 2 ดวง ต่อ 1 Epoch และลดค่าคลาดเคลื่อนขนาดใหญ่ที่มากกว่า 60 เมตรในทิศทางราบได้ 0.45 เมตร ในขณะที่ในงานวิจัยของ Tokura et al. (2014) พบว่าการใช้ เทคนิคฟิชอายสามารถตรวจสอบดาวเทียมที่ให้ผลจากคลื่นหลายวิถี ซึ่งมาจากดาวเทียมในค่ามุมสูงที่ สูงมากกว่า 80 องศา และผลการตัดดาวเทียมออกพบว่าค่าคลาดเคลื่อนลดลงถึงร้อยละ 72.53 (2.35 เมตร) และในงานวิจัยของ Tokura & Kubo (2016) ได้ทำการสร้าง Mask ค่ามุมสูงดาวเทียม โดยอาศัยภาพฟิชอายเพื่อตัดสัญญาณ NLOS ที่อยู่นอกขอบเขต Mask ออก ผลการทดสอบพบว่า สามารถลดค่าคลาดเคลื่อนเบี่ยงเบนมาตรฐานในทางราบและทางดิ่งได้ในระดับเซนติเมตรหรือ ประมาณร้อยละ 8 ถึง 10 เมื่อเปรียบเทียบผลกับวิธี RTK แบบพื้นฐานโดยกำหนดค่าเกณฑ์แบบ ค่าคงที่ คือ ตัดค่ามุมสูงดาวเทียมออกที่ 15 องศา และ ค่า SNR ต้องมากกว่า 30 เดซิเบลเฮิร์ต

ในงานวิจัยของ Uaratanawong et al. (2020) ได้นำเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายมาปรับใช้กับ วิธีการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์ โดยตั้งสมมติฐานว่า ถึงแม้ว่าคลื่นหลายวิถีจะไม่ได้ ส่งผลกระทบโดยตรงต่อข้อมูลซูโดเรนจ์ แต่คลื่นหลายวิถีส่งผลต่อค่าคลาดเคลื่อนจากการวัดระยะซูโด เรนจ์มากกว่าเฟสคลื่นส่งเนื่องจากความยาวคลื่น ดังนั้นจึงคาดว่าการใช้เทคนิคนี้จะสามารถลดค่า คลาดเคลื่อนจากการวัดระยะได้ดีกว่า จากการทดสอบเบื้องต้นด้วยข้อมูลดาวเทียมแบบ 2 ระบบคือ GPS และ GLONASS ในระยะเวลา 1 ชั่วโมง ผลพบว่าเทคนิคนี้สามารถตรวจจับและตัดดาวเทียมใน ลักษณะ NLOS ได้อย่างถูกต้อง อย่างไรก็ตามเนื่องจากมีการตัดสัญญาณออกจำนวนมากเป็นผลให้มี สัญญาณขาดหายในหลายขณะเวลาและไม่สามารถประมวลผลหาค่าตำแหน่งได้

ถึงแม้ว่าเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายจะมีประสิทธิภาพในการตรวจหาคลื่นหลายวิถีจากสัญญาณ NLOS อย่างไรก็ตาม ยังมีข้อจำกัดในเรื่องความถูกต้องของภาพซึ่งยากต่อการตรวจสอบและปรับแก้ เช่น แสงและสีของภาพ เช่น แสงอาทิตย์ ก้อนเมฆ ซึ่งอาจส่งผลต่อความถูกต้องในการสร้าง Mask ค่า มุมสูงได้ ดังนั้นจึงมีงานวิจัยหลายงานที่พยายามนำเทคนิคอื่นมาประยุกต์ใช้ร่วมกับภาพฟิชอายเพื่อ เพิ่มประสิทธิภาพของเทคนิคให้มากขึ้น ดังเช่นในงานวิจัยของ Kato et al. (2016) ได้ใช้วิธี K-means เพื่อจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมร่วมกับเทคนิค Matching point กับภาพฟิชอาย ด้วยวิธีนี้ สามารถตัดดาวเทียม NLOS ออกและทำให้ค่า RMSE ในทางราบลดลงร้อยละ 21.08 (0.047 เมตร)

เมื่อพิจารณาค่าพารามิเตอร์ที่นิยมใช้เพื่อวิเคราะห์ความสอดคล้องกับผลชนิดดาวเทียมที่ปรากฏ ในภาพพิชอาย พบว่าค่ามุมสูงดาวเทียมและค่าความแรงของสัญญาณจากค่า SNR มักถูกใช้เพื่อ ตรวจสอบความถูกต้อง เนื่องจากค่าพารามิเตอร์ทั้งสองมีความสัมพันธ์กับลักษณะของสัญญาณจาก ดาวเทียม NLOS และสัญญาณสะท้อนจากคลื่นหลายวิถี กล่าวคือ ในทางทฤษฎีค่าความแรงของ สัญญาณจะลดลงเมื่อสัญญาณถูกบดบังหรือมีการสะท้อน ซึ่งมักเกิดจากการรับสัญญาณจากดาวเทียม ในค่ามุมสูงที่ต่ำ (Rizos C, 1997; Grove ,2013) ดังนั้น โดยอาศัยข้อมูลค่าพารามิเตอร์ทั้งสองนี้ จึงมี งานวิจัยจำนวนมากได้ทำการพัฒนาเทคนิควิธีโดยอาศัยค่าพารามิเตอร์ทั้งสองนี้ เพื่อให้สามารถขจัด ค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีได้อย่างมีประสิทธิภาพ ในวิธีแบบพื้นฐานหรือการใช้ค่าเกณฑ์แบบ ค่าคงที่ เป็นวิธีที่ง่ายที่สุดในการลดผลจากคลื่นหลายวิถี เช่น ในงานวิจัยของ Sánchez et al (2017) ได้กำหนดค่าเกณฑ์จากค่า SNR โดยหากค่ามากกว่า 40 เดซิเบลเฮิร์ต จะถูกจัดให้เป็นสัญญาณจาก ดาวเทียม LOS แต่หากค่าน้อยกว่า 30 เดซิเบลเฮิร์ต จะถูกจัดให้เป็นสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ผลการทดสอบพบว่า เมื่อตัดสัญญาณดาวเทียม NLOS ออกพบว่า ค่าเฉลี่ยค่าคลาดเคลื่อนทางราบ ลดลง 0.50 เมตร ในงานวิจัยของ Uaratanawong et al. (2020) ได้ทดสอบหาค่าเกณฑ์แบบคงที่ ของค่า SNR ที่เหมาะสมที่สุด ผลการทดสอบพบว่า เมื่อกำหนดตัดสัญญาณที่มีค่า SNR น้อยกว่า 36 เดซิเบลเฮิร์ต จะให้ผลลัพธ์ทางจำแหน่งที่ดีที่สุด โดยค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานในทางราบลดลงร้อยละ 46.80 (ประมาณ 3 เมตร) และทางดิ่งลดลงร้อยละ 12.88 (ประมาณ 2 เมตร)

เมื่อพิจารณาถึงข้อจำกัดในการกำหนดตัดค่า SNR หรือค่ามุมสูงดาวเทียมที่เป็นค่าคงที่ พบว่า ด้วยวิธีนี้จะทำให้สัญญาณ LOS ที่มาจากค่ามุมสูงที่ต่ำและมีค่าความแรงของสัญญาณต่ำ ถูกตัดออก ทั้งหมด ดังนั้นต่อมาในงานวิจัยส่วนใหญ่จึงนิยมกำหนดค่าเกณฑ์จากความสัมพันธ์ระหว่างค่ามุมสูง ดาวเทียมกับค่า SNR เนื่องจากให้ผลที่มีประสิทธิภาพมากกว่า อย่างไรก็ตามด้วยการใช้ค่าเกณฑ์ใน ้ลักษณะนี้จะต้องมีการกำหนดค่าเทรชโฮลด์ ที่เหมาะสมเพื่อใช้ลบออกจากค่าที่วัดได้ ซึ่งจากงานวิจัย ของ Tokura et al. (2014) พบว่าค่าที่เหมาะสมที่สุดเท่ากับ 8 เดซิเบลเฮิร์ตลบจากค่าเฉลี่ยของค่า SNR ในแต่ละช่วงค่ามุมสูง และผลทำให้ค่าคลาดเคลื่อนจากการหาตำแหน่งด้วยวิธี DGNSS ลดลง ในทางราบได้สูงสุดถึงร้อยละ 57.53 (5 เมตร) อย่างไรก็ตามในงานวิจัยต่อมาของ Tokura & Kubo (2017) ได้ทำการทดสอบกับข้อมูลที่รังวัดใหม่จากสภาพแวดล้อมและเครื่องรับสัญญาณที่ต่างกัน ผล พบว่าค่าที่เหมาะสมที่สุดเท่ากับ 6 เดซิเบลเฮิร์ต ซึ่งสามารถลดคลาดเคลื่อนเบี่ยงเบนมาตรฐานในทาง ราบและทางดิ่งในระดับมิลลิเมตรและเซนติเมตรตามลำดับ ในงานวิจัยของ Yamamoto et al. (2015) ได้พบว่าเมื่อกำหนดค่าเทรซโฮลด์ เท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ ผลค่าความถูกต้องทางตำแหน่งดี ู้ ขึ้นจากวิธีพื้นฐานโดยตัดค่ามุมสูงดาวเทียมที่ 20 องศาและค่า SNR ที่ 30 เดซิเบลเฮิร์ต โดยสามารถ ลดค่า RMSE ได้ประมาณร้อยละ 33 ถึงร้อยละ 66 เช่นเดียวกันกับในงานวิจัยของ Uaratanawong et al., 2020 ได้พบว่าค่าที่เหมาะสมที่สุดเท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ต ซึ่งทำให้ค่า RMSE ในทิศทางดิ่งลดลงสูสุดถึงร้อยละ 18.10 (3 เมตร) จากการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วย ข้อมูลซูโดเรนจ์

ถึงแม้ว่าเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมจะเป็นวิธีที่นิยมอย่างแพร่หลาย เนื่องจากถือได้ว่ามีประสิทธิภาพในการลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีและสัญญาณ NLOS อย่างไรก็ตาม ในกรณีที่มีการรับสัญญาณคลื่นหลายวิถีอย่างรุนแรงหรือมีการรับสัญญาณสะท้อนมาก เกินกว่า 2 ครั้ง การตัดดาวเทียมจากเทคนิคที่อาศัยค่า SNR แบบเดิมอาจไม่สามารถลดผลได้อย่างมี ประสิทธิภาพซึ่งสามารถพิจารณาได้จากลักษณะความผันผวนของค่า SNR ที่ยังคงปรากฏในข้อมูล สัญญาณดาวเทียมที่ได้รับ จากการศึกษาและวิเคราะห์ความผันผวนของค่า SNR ที่มีผลจากคลื่น หลายวิถี ในงานวิจัยของ Fang et al. (2015) ได้ทดลองสร้างแบบจำลองสัญญาณดาวเทียมในระบบ ต่างๆ และพบว่าขนาดคลื่นหลายวิถีจากดาวเทียมแต่ละประเภทส่งผลต่อลักษณะความผันผวนของค่า SNR แตกต่างกัน ซึ่งสามารถพิจารณาได้จาก ระยะเวลาในการแกว่งของสัญญาณ (Fluctuated range) และขนาดความแกว่งของสัญญาณซึ่งคำนวณได้จากค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน ดังนั้นเทคนิคที่ เหมาะสมกับการวิเคราะห์ข้อมูลในช่วงระยะเวลาหนึ่งคือการใช้เทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ อย่างไรก็ตาม ในเทคนิคนี้ต้องกำหนดขนาดมูฟวิ่งวินโดว์และค่าเทรชโฮลด์ ที่เหมาะสม โดยผลจากงานวิจัยพบว่า เมื่อกำหนดขนาดมูฟวิ่งวินโดว์ ที่ 10 นาที และค่าเทรชโฮลด์ ที่ 4 เดซิเบลเฮิร์ต ผลการทดสอบพบว่า ค่า RMSE ในทางราบลดลงถึงร้อยละ 86.50 (20.6 เซนติเมตร) ในขณะที่ในทางดิ่งลดลงร้อยละ 79.97 (5.9 เซนติเมตร) อย่างไรก็ตามในงานวิจัยของ Tokura and Kubo (2017) ได้ทดสอบพบว่า เมื่อกำหนดค่าเทรชโฮลด์ ต่ำกว่า 6 เดซิเบลเฮิร์ต เกิดการตัดสัญญาณออกมากเกินไปดังนั้น เมื่อ กำหนดค่า ที่ 7 เดซิเบลเฮิร์ตและขนาดมูฟวิ่งวินโดว์ที่ 5 นาที ให้ผลที่ดีที่สุดโดยค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน ลดลงร้อยละ 10 (0.26 เซนติเมตร)

ในปัจุบันมีการพัฒนาเทคนิคใหม่เพื่อปรับปรุงประสิทธิภาพในการขจัดผลจากคลื่นหลายวิถีเช่น ในงานวิจัยของ Lin et al. (2018) ได้ใช้เทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means ผลทำให้ค่าเศษเหลือถูกแบ่งออกเป็น 2 กลุ่มชนิดสัญญาณดาวเทียม โดยกลุ่มที่เป็น สัญญาณจากดาวเทียม NLOS จะถูกตัดออกและไม่ใช้ประมวลผลค่าตำแหน่งด้วยวิธี RTK ผลจากการ ทดสอบด้วยการวัดเฟสคลื่นส่ง พบว่านอกจากเทคนิคนี้จะสามารถตรวจจับดาวเทียม NLOS ได้ มากกว่าวิธีแบบพื้นฐานเฉลี่ยร้อยละ 10.82 ยังสามารถปรับปรุงค่า Availability และ Reliability ของค่าเลขปริศนา (Ambiguity) อย่างไรก็ตามผลจากการตัดดาวเทียมไม่สามารถลดค่าคลาดเคลื่อน ทางตำแหน่งได้ ในงานวิจัยของ Uaratanawong et al.(2021) ได้นำหลักการจากเทคนิค K-means มาใช้ทดสอบกับการหาค่าตำแหน่งด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์ ผลการทดสอบด้วยข้อมูล 2 ชุดใน 2 พื้นที่ ศึกษาที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีแตกต่างกันพบว่าสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนจากการวัดระยะในจุด ทดสอบที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีมากกว่า โดยค่า RMSE ในทิศทางราบลดลงสูงสุดร้อยละ 32.45 (3.06 เมตร)

จากการศึกษาและทบทวนงานวิจัยที่เกี่ยวข้องทั้งหมดพบว่าเทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียมนิยม นำมาใช้ในการหาค่าตำแหน่งด้วยข้อมูลเฟสคลื่นส่งที่ต้องการความถูกต้องทางตำแหน่งสูงในระดับ มิลลิเมตรถึงเซนติเมตร โดยในแต่ละเทคนิควิธีมีหลักเกณฑ์และค่าเกณฑ์ที่เหมาะสมแตกต่างกัน ออกไปส่งผลต่อระดับความสามารถในการปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง นอกจากนี้ในงานวิจัย ส่วนใหญ่นิยมอาศัยการวิเคราะห์ถึงปัจจัยหรือค่าตัวแปรที่เกี่ยวข้องกับลักษณะคลื่นหลายวิถีเพียงด้าน ใดด้านหนึ่ง ดังนั้นในงานวิจัยนี้จึงได้ทำการทดสอบเทคนิคเลือกดาวเทียมโดยอาศัยข้อมูลค่าตัวแปรที่ สัมพันธ์กับคลื่นหลายวิถีโดยตรงทั้งหมดและนำเทคนิคมาปรับใช้ในการลดค่าคลาดเคลื่อนจากการวัด ระยะด้วยข้อมูลซูโดเรนจ์เพื่อทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่เหมาะสมที่สุดกับข้อมูลและประเมินผลหาเทคนิค ที่เหมาะสมที่สุดเพื่อประโยชน์ในการปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่งที่ได้รับ



CHULALONGKORN UNIVERSITY

# บทที่ 3 ขั้นตอนการดำเนินงานวิจัย

ขั้นตอนดำเนินงานวิจัยแบ่งออกเป็น 3 ส่วนหลักได้แก่ การเก็บข้อมูลในสนาม, การ ประมวลผลสัญญาณด้วยการกรองข้อมูลค่าสังเกตและการประมวลผลค่าตำแหน่งและประเมิน ประสิทธิภาพของเทคนิค ดังแสดงในรูปที่ 3-1



รูปที่ 3-1 แสดงแผนผังการประมวลผลข้อมูลในงานวิจัย

# 3.1 การเก็บข้อมูลในสนาม

เพื่อตรวจสอบความถูกต้องและเปรียบเทียบผลประสิทธิภาพของเทคนิคเลือกดาว ในงานวิจัยนี้ได้ ทำการเก็บข้อมูลรังวัดดาวเทียมด้วยเครื่องรับสัญญาณ 2 เครื่องที่มีคุณสมบัติในการรับสัญญาณ ต่างกัน ได้แก่ เครื่องรับสัญญาณดาวเทียมแบบ 2 ระบบ ยี่ห้อ Trimble รุ่น R7 รับสัญญาณจาก ดาวเทียม GPS และ GlONASS และเครื่องรับสัญญาณดาวเทียมแบบ 4 ระบบ ยี่ห้อ CHC รุ่น i80 รับ สัญญาณจากดาวเทียม GPS, GlONASS, BeiDou และ Galileo โดยกำหนดความถี่ในการรับ สัญญาณเท่ากับ 1 เฮิร์ตและ ทุก 1 วินาที นอกจากนี้ได้ทำการเก็บข้อมูลรังวัดดาวเทียมใน 2 จุดพื้นที่ ทดสอบที่ได้รับผลจากคลื่นหลายวิถีต่างกัน ดังแสดงในรูปที่ 3-2



(ก.) จุดทดสอบที่ 1 บริเวณหน้าอาคารชั้น 1
 ตึกศัลวิธานิเทศ ภาควิศวกรรมสำรวจ

(ข.) จุดทดสอบที่ 2 บริเวณดาดฟ้าอาคารชั้น 4 ตึกศัลวิธานิเทศ ภาควิศวกรรมสำรวจ

รูปที่ 3-2 แสดงสภาพแวดล้อมบริเวณพื้นที่ทดสอบ

จากรูปที่ 3-2 ในจุดทดสอบที่ 1 ทำการรับสัญญาณบริเวณชั้น 1 หน้าอาคารศัลวิธานิเทศ ภาควิชาวิศวกรรมสำรวจ จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย โดยใช้ระยะเวลาในการรับสัญญาณประมาณ 1 ชั่วโมง สำหรับในจุดทดสอบที่ 2 ทำการรับสัญญาณบริเวณชั้น 4 ที่ดาดฟ้าของอาคารเดียวกันโดยตั้ง เครื่องรับสัญญาณใกล้กับกำแพงคอนกรีตและใช้ระยะเวลาในการรับสัญญาณ 24 ชั่วโมง

เพื่อเก็บภาพสภาพแวดล้อมจริงเหนือเครื่องรับสัญญาณ ทำการตั้งกล้องฟิชอายยี่ห้อ Samsung gear 360° บนเสาอากาศรับสัญญาณ โดยหันหัวกล้องชี้ไปยังทิศเหนือจริงและหงายเลนส์ขึ้นชี้ฟ้า ข้อมูลดาวเทียมในแต่ละชุดจะถูกนำมาแสดงผลร่วมกับภาพถ่ายฟิชอายโดยแสดงในรูปที่ 3-3

#### เครื่องรับสัญญาณ GNSS แบบ 4 ระบบ





เพื่อเปรียบเทียบค่าความถูกต้องของผลลัพธ์ทางตำแหน่ง ในงานวิจัยนี้ได้ใช้การโยงเส้นฐานจาก ค่าพิกัดอ้างอิงที่มีความถูกต้องสูงที่ได้จากสถานีอ้างอิงในกรอบอ้างอิงภาคพื้นดินนานาชาติหรือ ITRF (International terrestrial reference frame) ผ่านเว็ปไซต์ผู้ให้บริการหาค่าตำแหน่งแบบออนไลน์ The Canadian Spatial Reference System Precise Point Positioning (CSPS-PPP) ซึ่งสามารถ เข้าถึงได้จาก http://webapp.geod.nrcan.gc.ca/geod/tool-outils/ppp.php ตารางที่ 3-1 แสดงค่าพิกัดอ้างอิงของข้อมูลทดสอบ

າ	ชุดข้อมูล	ค่าพิกัดอ้างอิง				
จุดทดสอบ	เครื่องรับสัญญาณ	ละติจูด (องศา)	ลองจิจูด (องศา)	ความสูง (เมตร)		
1	2	13.7355896972	100.5323454833	-30.1107		
2	2	13.735461590	100.532298890	-15.314		
1	4 ระบบ	13.7355862194	100.5324816889	-30.1107		
2	4 ระบบ	13.7354602667	100.5323011111	-16.889		

เนื่องจากในงานวิจัยนี้ต้องใช้ข้อมูลค่า SNR ซึ่งบันทึกอยู่ในข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมที่ได้จาก เครื่องรับสัญญาณ 2 เครื่อง ซึ่งอาจให้ค่าที่วัดได้แตกต่างกัน ดังนั้นค่า SNR จากข้อมูลทั้ง 4 ชุดจึงถูก นำมาคำนวณหาค่าเฉลี่ยในทุกค่ามุมสูงดาวเทียมที่ 5 องศาและเปรียบเทียบกันเพื่อตรวจสอบความ ถูกต้อง ผลการเปรียบเทียบค่า SNR จากเครื่องรับสัญญาณแบบ 2 ระบบดาวเทียม และ 4 ระบบ ดาวเทียมแสดงใน <u>ภาคผนวก ข.</u> ผลแสดงให้เห็นว่าค่า SNR ที่วัดได้ในจุดทดสอบเดียวกันมีค่า ใกล้เคียงกันโดยค่าต่างกันไม่เกิน ± 2 เดซิเบลเฮิร์ต

#### 3.2 การประมวลผลข้อมูล

3.2.1 การทดสอบค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้

ในเทคนิคเลือกดาวเทียมโดยอาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมและ วิธีใช้ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน จะต้องมีการกำหนดค่าน้อยที่สุดที่ยอมรับได้ หรือ ค่า เทรชโฮลด์ เพื่อใช้เป็นค่าเกณฑ์ตัดสัญญาณดาวเทียม ในการทดสอบเพื่อหาค่าที่เหมาะสม ประกอบด้วย 2 ขั้นตอนหลัก ได้แก่ 1) การกำหนดช่วงค่าที่ใช้ทดสอบจากการวิเคราะห์การกระจาย ของข้อมูล และ 2) การประมวลผลทางตำแหน่งเพื่อหาผลการปรับปรุงค่าคลาดเคลื่อน RMS และ ค่า GDOP ที่ดีที่สุด



รูปที่ 3-4 แสดงการทดสอบหาค่าเกณฑ์ที่ยอมรับได้

3.2.2 การกรองสัญญาณดาวเทียม

ในงานวิจัยนี้ได้พัฒนาและสร้างชุดคำสั่งภาษา Python โดยใช้ซอฟแวร์ Spider (Anaconda 3) เพื่อใช้ในการกรองสัญญาณดาวเทียมจากข้อมูลค่าสังเกต ที่จัดเก็บในรูปแบบไฟล์ Rinex โดยเรียกชุดคำสั่งนี้ว่า Rinex filtering ประกอบด้วยหลักการตัดสัญญาณดาวเทียม 4 วิธี ได้แก่ 1) วิธีที่อาศัย Mask ค่ามุมดาวเทียมที่สร้างจากภาพแบบฟิชอาย (Elevation mask based on fisheye image), 2) วิธีที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ในแต่ละค่ามุมสูงดาวเทียม (Elevation dependent average SNR mask), 3) วิธีที่อาศัยการใช้ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR (SNR moving average mask) และ 5) วิธีที่อาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วย K-means (SNR residual based on k-means clustering)

แผนผังขั้นตอนการทำงานของชุดคำสั่ง Rinex filtering (รูปที่ 3-5) ประกอบด้วย 3 ขั้นตอน หลัก ได้แก่ การนำเข้าข้อมูล (Input data),การกรองสัญญาณ (Signal filtering) และการส่งออก ข้อมูล (Output data)



รูปที่ 3-5 แสดงขั้นตอนการกรองข้อมูลค่าสังเกตด้วยชุดคำสั่ง Rinex filtering

จากรูปที่ 3-5 ในขั้นตอนการนำเข้าข้อมูล ข้อมูลที่จำเป็นต้องนำเข้าก่อนการประมวลผล ด้วยเทคนิคเลือกดาวเทียมในทุกวิธี ได้แก่ ข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมและข้อมูลค่า SNR (ถูกบันทึกอยู่ ในข้อมูลค่าสังเกต) อย่างไรก็ตามในแต่ละเทคนิคจะต้องนำเข้าข้อมูลและค่าพารามิเตอร์เฉพาะดัง แสดงรายละเอียดในตารางที่ 3-3

เทคนิควิธี	การนำเข้าค่าพารามิเตอร์	คำอธิบายข้อมูลและค่าพารามิเตอร์
1. ตัดดาวเทียมตามค่ามุมสูง	Elevation mask (.txt)	ขอบเขตที่แสดงค่ามุมสูงในทุกค่า
ดาวเทียมโดยอาศัยภาพฟิชอาย		มุมแอซิมัท
2. ตัดดาวเทียมตามค่า SNR	SNR mask (.txt)	ค่าเฉลี่ยของค่า SNR ในทุกค่ามุมสูง 5°
ในแต่ละค่ามุมสูงดาวเทียม		โดยคำนวณแยกตามระบบดาวเทียม
	Threshold	> ค่าน้อยที่สุดที่ยอมรับได้
-		(ค่าที่ใช้ลบออกจากเส้นค่าเฉลี่ย)
3. ตัดดาวเทียมโดยอาศัย	Start and end time	เวลาเริ่มต้นและสิ้นสุดของข้อมูล
ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR 🥒	Moving mask (.txt)	ค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR
1		< ในแต่ละขณะเวลา
	Threshold	ค่าน้อยที่สุดที่ยอมรับได้
		(ค่าที่ใช้เปรียบเทียบกับค่า SD.)
	Time window size	ขนาดของมูฟวิ่งวินโดว์
4. ตัดดาวเทียมโดยอาศัย	Clustering result (.txt)	ผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียม
การจัดกลุ่มด้วย K-means	Exclude satellite (.txt)	ผลการระบุดาวเทียมที่ถูกตัดออก

a		a	0	v		9	ଶ୍	ໍ່	
ตารางท่	3_2	แสดงรายละเล่ย	ดการบา	1 ๆ เ า ด	าาพารา	າງແຕ່ລາ	รไบชดด	าสง	Riney filtering
VI I O INVI	J Z	PPPING IOPIGPOO	11119191	6 U II		1919110	9 P P A A A A A	1 1011	Thirte A fillering

จากตารางที่ 3.3 ในวิธีตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่า SNR ค่าเฉลี่ยและค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน สามารถคำนวณโดยใช้คำสั่งซึ่งรวมอยู่ในขั้นตอนการกรองสัญญาณดาวเทียม อย่างไรก็ตาม สำหรับวิธี ที่อาศัยภาพฟิชอายและเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วย K-means นั้นจะต้องอาศัย ข้อมูลเฉพาะเพิ่มเติมซึ่งต้องประมวลผลนอกซอฟแวร์ Spider

ในวิธีการตัดสัญญาณดาวเทียมโดยอาศัยภาพฟิชอาย ไฟล์ Elevation mask.txt สามารถ สร้างจากซอฟแวร์ RTKLIB ด้วยฟังก์ชัน RTKPLOT และ คำสั่ง Generate mask โดยขั้นตอนการ สร้าง Mask ประกอบด้วย 4 ขั้นตอนหลัก ได้แก่ 1) นำเข้าข้อมูลดาวเทียมและภาพถ่ายฟิชอาย 2) ปรับแก้ตำแหน่งภาพถ่าย 3) สร้างภาพไบนารี่เพื่อแยกพื้นที่ส่วนที่เป็นท้องฟ้าและวัตถุออกจากกัน และ 4) สร้างไฟล์ mask และบันทึกในรูปแบบไฟล์ Text (รูปที่ 3-6)



Step 1 : Input observation and navigation data



Step 3 : Binarize an image and generate mask



รูปที่ 3-6 แสดงขั้นตอนการสร้าง Mask ค่ามุมสูงในซอฟแวร์ RTKLIB สำหรับวิธีการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means ข้อมูลค่า SNR จะถูกนำมาจัดเรียง ตามลำดับเวลาและนำเข้าสู่ซอฟแวร์ Matlab เพื่อประมาณหาค่าเศษเหลือของค่า SNR จากการ ปรับแก้ด้วยลีสท์สแควร์ จากนั้นด้วยคำสั่ง K-means ค่าเศษเหลือที่คำนวณได้จะถูกจัดเป็น 2 กลุ่ม และบันทึกในไฟล์ชื่อ Clustering result.txt (รูปที่ 3-7) ข้อมูลที่มีค่ามากกว่าเมื่อเปรียบเทียบจาก ้ค่าเฉลี่ยจากข้อมูลภายในกลุ่มจะถูกจัดอยู่ในกลุ่มของสัญญาณจากดาวเทียม NLOS และจะถูกบันทึก แยกออกในไฟล์ชื่อ Exclude satellite.txt เพื่อใช้ตัดสัญญาณดาวเทียมในขั้นตอนการกรองข้อมูล

lustering_result_trim1.txt - Notepad	Exclude_sat_trim1.txt - Notepad
File Edit Format View Help	File Edit Format View Help
> 2019/10/16 05:35:20 8	2019/10/16 05:35:18 G05
G05 0.002408 1	2019/10/16 05:35:19 G05
G13 0.000926 2	2019/10/16 05:35:20 G05G20
G15 0.000545 2	2019/10/16 05:35:21 G05G20
G20 0.001431 1	2019/10/16 05:35:22 G05G20
G24 0.000254 2	2019/10/16 05:35:23 G05G20
G29 0.000551 2	2019/10/16 05:35:24 G05G20
R05 0.000572 2	2019/10/16 05:35:25 G05
R19 0.000400 2	2019/10/16 05:35:26 G05
> 2019/10/16 05:35:21 8	2019/10/16 05:35:27 G05
G05 0.002374 2	2019/10/16 05:35:28 G05
G13 0.000939 1	2019/10/16 05:35:29 G05
G15 0.000543 1	2019/10/16 05:35:30 G05
G20 0.001435 2	2019/10/16 05:35:31 G05
G24 0.000197 1	2019/10/16 05:35:32 G05
G29 0.000551 1	2019/10/16 05:35:33 G05G20
R05 0.000562 1	2019/10/16 05:35:34 G05G20
R19 0.000408 1	2019/10/16 05:35:35 G05
> 2019/10/16 05:35:22 8	2019/10/16 05:35:36 G05G20
G05 0.002363 2	2019/10/16 05:35:37 G05
G13 0.000936 1	2019/10/16 05:35:38 G05G24
G15 0.000543 1	2019/10/16 05:35:39 G05
G20 0.001469 2	2019/10/16 05:35:40 G05
G24 0.000049 1	2019/10/16 05:35:41 G05
G29 0.000550 1	2019/10/16 05:35:42 G05
R05 0.000560 1	2019/10/16 05:35:43 G05
R19 0.000400 1	2019/10/16 05:35:44 G20
Clustering result.txt	Exclude satellite.txt

รูปที่ 3-7 แสดงผลลัพธ์การจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means การกรองสัญญาณในแต่ละเทคนิคจะประมวลผลแยกกันโดยผลลัพธ์สุดท้ายที่ได้จะเป็นข้อ มูลค่าสังเกตใหม่ที่ถูกกรองสัญญาณจากดาวเทียมที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีออกโดยอาศัยหลักการของ เทคนิคเลือกดาวเทียมแต่ละวิธี



รูปที่ 3-8 แสดงตัวอย่างข้อมูล SNR ที่ผ่านการกรองสัญญาณดาวเทียมด้วยเทคนิคฟิชอาย 3.2.3 การประมวลผลทางตำแหน่ง

ในการประมวลผลค่าพิกัดตำแหน่งและค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง RMS ทำโดยใช้ฟังก์ชัน RTKPOST ในซอฟแวร์ RTKLIB โดยเลือกวิธีหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยข้อมูลความถี่เดี่ยวและ กำหนดเกณฑ์พื้นฐานคือตัดค่ามุมสูงดาวเทียมที่ 5 องศาและค่า GDOP ไม่เกิน 10 องศา (รูปที่ 3-9)

RTKPOST ver.2.4.3 b33 –		$\times$			
Time Start (GPST)         ?         Time End (GPST)         ?         Inter           2019/10/16         ↓         05:45:00         ↓         2000/01/01         ↓         00:00:00         ↓         0         √	val Unit	: H	Options Setting1 Setting2 Output Statistics Position	ns Files Misc	×
RINEX OBS ? D:\PHD 2559\AUM_Dissert\QE_Proposal\AUMAUM\Proposal\Test4_rooftop\}		 /	Positioning Mode	Single	~
RINEX OBS: Base Station	0 0	1	Frequencies / Filter Type Elevation Mask (°) / SNR Mask (dBHz)	L1 ∨ Forwar 5 ∨	d ∨
RINEX NAV/CLK, SP3, FCB, IONEX, SBS/EMS or RTCM D:\PHD 2559\AUM_Dissert\QE_Proposal\AUMAUM\Proposal\Test4_rooftop\F	EEE RINEX_24+ ~	/	Rec Dynamics / Earth Tides Correction	OFF V OFF	~
	~	<ul> <li></li> </ul>	Troposphere Correction	Saastamoinen	~
	~	<	Solution Validation	Broadcast	~
Solution Dir D: PHD 2559\AUM_Dissert\QE_Proposal\AUMAUM\Proposal\Test4_rooftop\P	Excluded Satellites (+PRN: Included)				
		?	Load Save	OK Cano	el
Plot     El View     KML/GPX     Qptions     Execut	te E <u>x</u> i	it			

รูปที่ 3-9 แสดงการประมวลผลแบบจุดเดี่ยวด้วยฟังก์ชัน RTKPOST

จากรูปที่ 3-9 เพื่อตรวจสอบความถูกต้องของผลลัพธ์จากวิธีหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว ใน ซอฟแวร์ RTKLIB ได้ใช้อัลกอริทึม RAIM ในการทดสอบทางสถิติด้วยไคร์สแคว์ โดยกำหนดค่าเริ่มต้น ของ ค่าความเป็นไปได้ที่จะไม่ผ่านการทดสอบเท่ากับ 0.001 และค่า DOF เท่ากับ 1 โดยจะต้องมี จำนวนดาวเทียมไม่ต่ำกว่า 6 ดวงในแต่ละรอบการประมวลผล

ในการแสดงผลลัพธ์ค่าพิกัดตำแหน่งและค่าคลาดเคลื่อน RMS ที่คำนวณได้เปรียบเทียบกับ ผลจากการหาตำแหน่งด้วยวิธีแบบธรรมดา จะแสดงผลโดยใช้ฟังก์ชัน RTKPLOT ในรูปแบบจุดค่า พิกัดในระบบ ENU (Ground track point) ดังแสดงในรูปที่ 3-10



# รูปที่ 3-10 แสดงผลค่าพิกัดในระบบ ENU

### 3.3 การประเมินประสิทธิภาพของเทคนิค

เพื่อเปรียบเทียบประสิทธิภาของเทคนิคที่ใช้และหาเทคนิคที่เหมาะสมที่สุดในการลดค่า คลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิธี ในงานวิจัยได้เลือกใช้เกณฑ์การประเมิน 3 ด้าน (Groves et al, 2013) โดยพิจารณาจากความสอดคล้องของผลลัพธ์ที่ได้ ดังมีรายละเอียดดังนี้

1. ความสามารถในการลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถี

พิจารณาจากร้อยละการปรับปรุงค่า RMSE ในทิศทางราบและทิศทางดิ่งโดยเปรียบเทียบผล กับวิธีแบบพื้นฐาน สามารถคำนวณได้ดังนี้

$$RMSE\ improvement(\%) = \left(\frac{RMSE_{normal} - RMSE_{proposed}}{RMSE_{normal}}\right) * 100 \tag{3-1}$$

เรขาคณิตดาวเทียมหรือการวางตัวของดาวเทียมบนท้องฟ้าซึ่งบ่งซี้ได้จากค่าความไม่ แน่นอนของตำแหน่งดาวเทียมหรือ DOP (Dilution of precision) เมื่อจำนวนดาวเทียมที่ได้รับลดลง ค่า DOP จะสูงขึ้นส่งผลให้ค่าความถูกต้องทางตำแหน่งลดลง หากค่า DOP มีค่าไม่เกิน 6 สามารถจัด อยู่ในระดับที่ดีและยอมรับได้ แต่หากค่า DOP มากกว่า 20 แสดงถึงความไม่น่าเชื่อถือของค่าตำแหน่ง ที่ได้รับ สำหรับการหาค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวซึ่งประมาณค่าพารามิเตอร์ 4 ตัว ได้แก่ ค่าตำแหน่ง พิกัด 3 มิติ (x, y, z) และเวลา (t) นิยมใช้การค่า GDOP (Geometric Dilution of Precision) หรือ ค่าความไม่แน่นอนในองค์ประกอบด้านตำแหน่งทางเรขาคณิต เนื่องจากสามารถบ่งชี้ถึงความถูกต้อง โดยรวมของข้อมูลค่าสังเกตดาวเทียมที่รับได้ทั้งหมด (Langley, 1999)

ในงานวิจัยได้ใช้ร้อยละการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP เมื่อเปรียบเทียบผลกับวิธีแบบ พื้นฐานเป็นเกณฑ์ในการพิจารณาผล โดยสามารถคำนวณได้ดังนี้

$$GDOP improvement(\%) = \left(\frac{GDOP_{normal} - GDOP_{proposed}}{GDOP_{normal}}\right) * 100$$
(3-2)

3. ความสามารถในการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS

พิจารณาจากร้อยละอัตราจำนวนสัญญาณดาวเทียม NLOS ที่ตัดออกด้วยเทคนิคที่ใช้ต่อ จำนวนสัญญาณที่ตัดออกโดยเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย สามารถคำนวณได้ดังนี้

$$NLOS \ exclusion \ rate \ = \frac{NLOS \ excluded_{proposed}}{NLOS \ excluded_{fisheye}} * \ 100 \tag{3-3}$$

# บทที่ 4

## ผลการทดสอบด้วยข้อมูล GNSS แบบ 2 ระบบดาวเทียม

จากการทดสอบประสิทธิภาพของเทคนิคเลือกดาวเทียม 5 วิธี ในการลดค่าคลาดเคลื่อนจาก คลื่นหลายวิถีโดยใช้ข้อมูลดาวเทียม GPS และ GLONASS แบบความถี่เดี่ยวที่ได้จาก 2 พื้นที่ทดสอบ ผลการทดสอบมีรายละเอียดดังนี้

# 4.1 ผลการทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมที่สุด

1) เทคนิคตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม

การทดสอบได้กำหนดช่วงค่าเทรชโฮลด์ ที่เหมาะสมเท่ากับ 3 ถึง 12 เดซิเบลเฮิร์ต เนื่องจาก เมื่อกำหนดใช้ค่าต่ำกว่า 3 เดซิเบลเฮิร์ต จำนวนสัญญาณดาวเทียมถูกตัดออกเกินกว่าร้อยละ 50 ส่งผลให้ในบางชุดข้อมูลไม่สามารถประมวลผลหาค่าตำแหน่งได้ ในทางตรงข้ามเมื่อกำหนดใช้ค่า มากกว่า 12 เดซิเบลเฮิร์ต ผลพบว่าไม่มีการตัดสัญญาณออก ผลการทดสอบด้วยการประมวลผลทาง ตำแหน่งแสดงในรูปที่ 4-1 และรูปที่ 4-2 เมื่อนำค่าเทรชโฮลด์ในช่วงค่าที่กำหนดลบออกจากค่าเฉลี่ย ของค่า SNR ที่คำนวณได้ ผลการทดสอบพบว่าค่าเหมาะสมที่สุดที่ให้ผลค่า RMSE ในทิศทางราบและ ทางดิ่ง และค่า GDOP ที่ดีที่สุดในทุกชุดข้อมูลเท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ต



รูปที่ 4-1 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 1





2) เทคนิคตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน

เมื่อพิจารณาการกระจายของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR ในช่วงเวลา 5 วินาทีพบว่า มีค่าสูงสุดไม่เกิน 6 และต่ำสุดคือ 0 ดังนั้นในการทดสอบได้กำหนดช่วงค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสม เท่ากับ 1 ถึง 6 เดซิเบลเฮิร์ต ผลการทดสอบหาค่า RMSE ในทางราบและทางดิ่งรวมถึงค่า GDOP แสดงในรูปที่ 4-3 และรูปที่ 4-4



รูปที่ 4-3 แสดงผลทดสอบค่าเทรซโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 1





จากกราฟข้างต้น เมื่อนำค่าเทรซโฮลด์ในช่วงค่าที่กำหนดเปรียบเทียบกับค่าเบี่ยงเบน มาตรฐานของค่า SNR ที่คำนวณได้ และทำการตัดสัญญาณที่มีค่า SNR เกินกว่าค่าเทรซโฮลด์ ออกผล การทดสอบพบว่า เมื่อกำหนดค่าเทรซโฮลด์ ที่ 3 เดซิเบลเฮิร์ตให้ผลค่า RMSE และค่า GDOP ที่ดี ที่สุด เนื่องจากหากค่าต่ำกว่า 3 มีการตัดสัญญาณออกจำนวนมาก ในทางตรงข้ามหากค่ามากกว่า 4 แทบจะไม่มีการตัดสัญญาณออก อย่างไรก็ตามเมื่อทดสอบด้วยข้อมูลจากเครื่องรับสัญญาณดาวเทียม 2 ระบบในจุดทดสอบที่ 1 (รูปที่ 4-3) ค่า RMSE ในทิศทางดิ่งเพิ่มขึ้นมากกว่า 40 เมตร ดังนั้นใน ข้อมูลชุดนี้จึงกำหนดใช้ค่าเทรซโฮลด์ ที่ 5 เดซิเบลเฮิร์ต

# 4.2 ผลการทดสอบด้วยการประมวลผลแบบจุดเดี่ยว

ผลการทดสอบแบ่งตามเกณฑ์ในการประเมินผล 3 หัวข้อ ได้แก่ ผลลัพธ์ค่าความถูกต้องเชิง ตำแหน่ง, ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงเรขาคณิตดาวเทียมและผลลัพธ์ความถูกต้องในการตัดสัญญาณคลื่น หลายวิธี ดังมีรายละเอียดดังนี้

### 4.2.1 ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงตำแหน่ง

โดยพิจารณาผลค่ารากที่สองของค่าคลาดเคลื่อนเฉลี่ยกำลังสองหรือค่า RMSE ในทิศทาง ราบและทิศทางดิ่ง ผลลัพธ์ที่ได้แบ่งตามข้อมูลที่ใช้ในการประมวลผล แสดงดังนี้

1) ผลการทดสอบด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 1 (บริเวณหน้าอาคาร)



ผลค่าความถูกต้องทางตำแหน่งจากค่า RMSE ในทิศทางราบและทางดิ่ง ผลลัพธ์แสดงจาก กราฟในรูปที่ 4-5 และมีรายละเอียดดังนี้

รูปที่ 4-5 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบในจุดทดสอบที่ 1

จากกราฟในรูปที่ 4-5 เมื่อทำการตัดสัญญาณโดยใช้เทคนิค RAIM พบว่าค่า RMSE เพิ่มขึ้น ในระดับเมตรจากวิธีหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวแบบพื้นฐาน โดยในทิศทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 34.19 (2.66 เมตร) ในขณะที่ในทิศทางดิ่งเพิ่มขึ้นร้อยละ 7.77 (1.31 เมตร) เมื่อพิจารณาค่าพิกัดตำแหน่งที่ ประมวลผลได้จากเทคนิค RAIM พบว่าทำให้เกิดค่าคลาดเคลื่อนขนาดใหญ่ที่มากกว่า 20 เมตรเกิดขึ้น ในทิศทางราบ (รูปที่ 4-6) ซึ่งสาเหตุเกิดจาก 1) มีขณะเวลาที่ไม่สามารถคำนวณค่าพิกัดได้ร้อยละ 1.07 (47/ 4393 epochs) จากการตัดดาวเทียมจนเหลือจำนวนดาวเทียมต่ำกว่า 6 ดวงและ 2) การ ตัดดาวเทียมออก 1 ดวงไม่สามารถตรวจจับดาวเทียมที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีออกได้หมดทำให้ค่าเศษ เหลือซูโดเรนจ์ที่เป็นค่าโดดยังคงอยู่และ 3) RAIM ไม่สามารถเลือกตัดดาวเทียมได้ถูกต้องในบาง Epoch ทำให้ค่าเศษเหลือเพิ่มขึ้นและส่งผลให้ค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งเพิ่มขึ้น (รูปที่ 4-17)



รูปที่ 4-6 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE



รูปที่ 4-7 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE

เมื่อใช้เทคนิคที่อาศัย Mask ค่ามุมสูงจากภาพฟิชอายพบว่าค่าคลาดเคลื่อน RMS ใน ทิศทางดิ่งลดลงถึงร้อยละ 44.85 (7.54 เมตร) อย่างไรก็ตามค่า RMSE ในทางราบกลับเพิ่มขึ้นร้อยละ 21.16 (1.64 เมตร) เนื่องจากเกิดค่าคลาดเคลื่อนขนาดใหญ่ที่มากกว่า 20 เมตรเกิดขึ้นในทิศทางราบ (รูปที่ 4-8) ซึ่งมีสาเหตุจากทิศทางของวัตถุที่บดบังดาวเทียม ส่งผลให้ดาวเทียมที่อยู่ในทิศทางราบถูก ตัดออก นอกจากนี้เมื่อพิจารณาถึงจำนวนดาวเทียมที่รับได้ในข้อมูลค่าสังเกตพบว่ามีจำนวนดาวเทียม เฉลี่ยเพียง 7 ดวง ดังนั้นการตัดสัญญาณดาวเทียมด้วย Mask จากภาพฟิชอายส่งผลให้มีจำนวน ดาวเทียมคงเหลือต่ำกว่า 5 ดวง และจำนวนสัญญาณถูกตัดออกมากกว่าร้อยละ 50 (รูปที่ 4-9)



รูปที่ 4-8 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย



รูปที่ 4-9 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย

ผลจากเทคนิคตัดสัญญาณโดยอาศัยข้อมูลค่าสังเกตของค่า SNR 3 วิธี ในวิธีแรกเมื่อใช้ เทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมโดยใช้ค่า SNR Threshold ที่ 10 เดซิเบล เฮิร์ตลบออกจากค่าเฉลี่ย (รูปที่ 4-10) ผลพบว่าค่า RMSE ลดลงทั้งในทางราบและทางดิ่ง โดยเฉพาะ ในทางดิ่ง ค่า RMSE ลดลงร้อยละ 18.10 (3.05 เมตร) ในขณะที่ในทิศทางราบลดลงร้อยละ 0.65 (0.05 เมตร) ในวิธีที่สองเมื่อใช้เทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR โดยใช้ ค่าเทรชโฮลด์ เท่ากับ 5 เดซิเบลเฮิร์ต (รูปที่ 4-11) พบว่าค่า RMSE ลดลงในระดับมิลลิเมตร โดยใน ทิศทางราบลดลงร้อยละ 0.77 (0.06 เมตร) ในขณะที่ในทิศทางดิ่งค่า RMSE เพิ่มขึ้นร้อยละ 0.30 (0.05 เมตร) สำหรับในวิธีสุดท้ายโดยใช้วิธีการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS โดยอาศัยการจัดกลุ่ม ค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means (รูปที่ 4-12) ผลการทดสอบพบว่า ค่า RMSE ในทิศทาง ดิ่งเพิ่มขึ้นถึงร้อยละ 36.80 (6.20 เมตร) ในทางกลับกันค่า RMSE ในทางราบลดลงร้อยละ 1.16 (0.09 เมตร)



รูปที่ 4-10 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR



รูปที่ 4-11 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่



รูปที่ 4-12 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means

เมื่อพิจารณาการตัดสัญญาณจากค่า SNR ต่อผลลัพธ์ค่าคลาดเคลื่อนที่ได้รับโดยใช้เทคนิค ทั้ง 3 วิธี พบว่าโดยใช้เทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR สามารถลดค่า RMSE ในทิศทางราบได้ประมาณ 3 เมตร เนื่องจากการตัดค่า SNR ที่แตกต่างกันตามช่วงค่ามุมสูงทำให้ลักษณะสัญญาณมีความเรียบขึ้น จากการตัดค่าที่มีความแกว่งออก โดยเฉพาะการผันผวนของค่า SNR ในสัญญาณที่มีผลจากคลื่นหลาย วิถีที่เกิดขึ้นในค่ามุมสูงที่ 40 ถึง 80 องศา (รูปที่ 4-13) ในทางกลับกันมื่อพิจารณาผลจากเทคนิค ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ การตัดสัญญาณจากค่า SNR แทบไม่แตกต่างจากวิธีแบบพื้นฐาน (รูปที่ 4-14) เนื่องจากเมื่อพิจารณาค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR ในช่วงเวลาทุก 5 วินาทีพบว่า ค่าโดยเฉลี่ย เท่ากับ 3 เดซิเบลเฮิร์ต ดังนั้นเมื่อกำหนดค่าเทรชโฮลด์ ที่ 5 เดซิเบลเฮิร์ต ส่งผลให้ค่าคลาดเคลื่อน RMSE ในทางราบและทางดิ่งลดลงไม่มากนัก (ไม่เกิน 6 มิลลิเมตร)







รูปที่ 4-14 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR

สำหรับเทคนิคที่อาศัยการจัดกลุ่มด้วยวิธี K-means พบว่าจากการตัดสัญญาณที่มีผลจาก คลื่นหลายวิถีออกทำให้ลักษณะข้อมูล SNR มีความเรียบขึ้น แม้ว่าในค่ามุมสูงที่ 10 ถึง 20 องศา ค่า SNR มีความแกว่งขึ้นจากเดิมเล็กน้อย อย่างไรก็ตามเนื่องจากจำนวนดาวเทียมที่รับได้โดยเฉลี่ยเท่ากับ 7 ดวง ดังนั้นการตัดดาวเทียมมากกว่า 2 ดวงในบาง Epoch รวมถึงสัญญาณที่ถูกตัดออกทั้งหมดใน ค่ามุมสูงที่มากกว่า 65 องศา (รูปที่ 4-15) ส่งผลให้ค่า RMSE ในทางดิ่งเพิ่มสูงขึ้นถึง 6 เมตร



รูปที่ 4-15 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means

ผลจากการจัดกลุ่มดาวเทียมด้วยค่าเศษเหลือพบว่า ค่าเศษเหลือที่คำนวณได้มีค่าแตกต่าง ระหว่างข้อมูล 2 กลุ่ม ทำให้สามารถแยกกลุ่มได้อย่างชัดเจนโดยสามารถตรวจจับสัญญาณที่เป็น ดาวเทียม NLOS ได้ 1 ถึง 3 ดวงต่อ Epoch

เมื่อทำการตรวจสอบความถูกต้องในการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของวิธี K-means พบว่าเมื่อ เปรียบเทียบผลกับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย ค่าเศษเหลือที่ถูกจัดอยู่ในกลุ่มของสัญญาณจาก ดาวเทียม NLOS มีผลตรงกับดาวเทียม NLOS ที่แสดงจากภาพ แสดงว่า K-means สามารถจัดกลุ่ม ได้อย่างถูกต้องดังแสดงในรูปที่ 4-16



รูปที่ 4-16 แสดงผลการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means ที่ถูกต้อง 2) ผลการทดสอบด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 2 (บริเวณดาดฟ้าอาคาร)

สำหรับผลการทดสอบด้วยข้อมูล 24 ชั่วโมง ผลค่า RMSE ในทิศทางราบและทางดิ่งแสดง จากกราฟในรูปที่ 4-17 และมีรายละเอียดดังนี้



รูปที่ 4-17 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบในจุดทดสอบที่ 2
ผลจากการใช้เทคนิค RAIM-FDE พบว่าค่า RMSE เพิ่มขึ้นเมื่อเปรียบเทียบกับวิธีแบบ พื้นฐาน โดยในทิศทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 1.55 (0.03 เมตร) และในทิศทางดิ่งเพิ่มขึ้นร้อยละ 7.82 (0.28 เมตร) ดังแสดงในรูปที่ 4-18 เมื่อพิจารณาผลจากการตัดดาวเทียมต่อค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์ พบว่า ไม่แตกต่างจากวิธีแบบพื้นฐานเนื่องจากการตัดดาวเทียมออกเพียง 1 ดวงไม่สามารถขจัด ดาวเทียมที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีได้อย่างมีประสิทธิภาพจึงไม่สามารถทำให้ค่าคลาดเคลื่อนทาง ตำแหน่งลดลงได้ (รูปที่ 4-19)





เมื่อใช้เทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียมจาก Mask ค่ามุมสูงโดยอาศัยภาพฟิชอายพบว่า ค่า RMSE เพิ่มขึ้นทั้งในทางราบและทางดิ่ง (รูปที่ 4-20) โดยในทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 15.98 (0.31เมตร) และในทางดิ่งเพิ่มขึ้นร้อยละ 21.64 (0.87 เมตร) เมื่อพิจารณาการตัดดาวเทียมพบว่า สัญญาณดาวเทียมที่ถูกตัดออกส่วนใหญ่มาจากดาวเทียมที่อยูในทิศใต้ซึ่งเป็นผลจากการสะท้อนของ สัญญาณใกล้กับกำแพงคอนกรีต ทำให้จำนวนดาวเทียมถูกตัดออกโดยเฉลี่ย 3 ดวง จากจำนวน ดาวเทียมที่รับได้โดยเฉลี่ย 12 ดวง อย่างไรก็ตามแม้ว่าจะมีการตัดดาวเทียมสูงสุดที่ 8 ดวง แต่ไม่มี ขณะเวลาใดที่มีดาวเทียมคงเหลือน้อยกว่า 6 ดวง



รูปที่ 4-20 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย



รูปที่ 4-21 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย

ผลจากการใช้เทคนิคตัดสัญญาณโดยอาศัยข้อมูลค่า SNR 3 วิธี ในวิธีแรกโดยใช้เทคนิค ค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมและกำหนดค่าเทรชโฮลด์ ที่ 10 เดซิเบลเฮิร์ตลบ ออกจากค่าเฉลี่ย ผลพบว่าค่า RMS ลดลงทั้งในทางราบและทางดิ่ง โดยในทางดิ่งลดลงร้อยละ 18.10 (0.69 เมตร) ในขณะที่ในทางราบลดลงร้อยละ 0.65 (0.07 เมตร) ดังแสดงในรูปที่ 4-22 ในวิธีที่สองเมื่อใช้วิธีค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่และกำหนดค่าเทรชโฮลด์ เท่ากับ 3 เดซิเบลเฮิร์ต ผล พบว่าค่า RMSE ลดลงในทางราบร้อยละ 12.37 (0.24 เมตร) และลดลงในทางดิ่งร้อยละ 11.92 (0.35 เมตร) ดังแสดงในรูปที่ 4-23 สำหรับในวิธีสุดท้ายโดยใช้วิธีการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS โดยอาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means (รูปที่ 4-24) ผลการทดสอบพบว่า ค่า RMS ในทิศทางราบแทบไม่เปลี่ยนแปลงจากวิธีแบบพื้นฐาน โดยลดลงร้อยละ 0.52 (0.01 เมตร) ในขณะที่ในทิศทางดิ่งค่า RMSE ลดลงร้อยละ 1.68 (0.06 เมตร)



รูปที่ 4-22 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR



รูปที่ 4-23 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่



รูปที่ 4-24 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means

เมื่อพิจารณาผลลัพธ์ค่า RMSE ที่ได้จาก 3 เทคนิคข้างต้นพบว่าเทคนิคการใช้ค่าเฉลี่ยของ ค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมให้ผลที่ดีที่สุดเนื่องจากเมื่อพิจารณาจากค่า SNR พบว่ามีการ ตัดค่าที่ผันผวนออกตั้งแต่ค่ามุมสูงที่ 5 องศาถึง 90 องศา (รูปที่ 4-25) ทำให้ลักษณะของข้อมูลค่า SNR ที่คงเหลือมีความราบเรียบขึ้นและส่งผลให้ค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งลดลง ในขณะที่ในเทคนิค ค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ (รูปที่ 4-26) ในค่ามุมสูงที่ 5 ถึง 58 องศาแทบจะไม่มีการตัดสัญญาณออกเนื่องจาก ค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานมีค่าไม่เกินกว่าเทรชโฮลด์ อย่างไรก็ตามเมื่อมีการตัดสัญญาณในค่ามุมที่มากกว่า 58 องศา สามารถลดค่าคลาดเคลื่อนในทางราบและทางดิ่งไม่เกิน 4 มิลลิเมตร



รูปที่ 4-25 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม



รูปที่ 4-26 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR

สำหรับการตรวจสอบผลค่า SNR จากการใช้เทคนิค K-means พบว่าค่า RMSE ลดลง ในทางราบและทางดิ่งไม่เกิน 1 เซนติเมตร ซึ่งแทบไม่แตกต่างจากผลจากวิธีแบบพื้นฐานเมื่อทำการ ตรวจสอบค่า SNR พบว่าจากการตัดสัญญาณออก ค่าแทบไม่เปลี่ยนแปลงจากค่าที่วัดได้จริง ดังแสดง ในรูปที่ 4-27



รูปที่ 4-27 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means

เมื่อทำการตรวจสอบความถูกต้องในการจัดกลุ่มของค่าเศษเหลือพบว่าค่าเศษเหลือที่ คำนวณได้มีค่าแตกต่างระหว่างข้อมูล 2 กลุ่ม ทำให้สามารถแยกกลุ่มดาวเทียมได้ชัดเจน ในกรณีที่ผล ระบุตัดดาวเทียม 1-2 ถูก เทคนิคนี้สามารถตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ได้อย่างถูกต้องเมื่อ เปรียบเทียบผลชนิดดาวเทียมจากภาพฟิชอาย (รูปที่ 4-28) อย่างไรก็ตามเทคนิคนี้มีข้อจำกัดใน 2 กรณีคือ ในกรณีที่มีการระบุตัดดาวเทียมมากกว่าหรือ 3 ดวง สามารถตรวจจับได้เพียงบางดวง นอกจากนี้เมื่อจำนวนดาวเทียมที่ถูกระบุให้ตัดออกทำให้ดาวเทียมคงเหลือต่ำกว่า 6 ดวง สัญญาณ ดาวเทียมทั้งหมดใน Epoch นั้นจะถูกตัดออกทั้งหมด



รูปที่ 4-28 แสดงตัวอย่างผลการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means ที่ถูกต้อง



4.2.2 ผลลัพธ์ค่าเรขาคณิตดาวเทียม

จากการตัดสัญญาณดาวเทียมต่อการเปลี่ยนแปลงของของค่าเรขาคณิตดาวเทียมโดย พิจารณาจากค่า GDOP แสดงจากกราฟในรูปที่ 4-30 ผลแสดงให้เห็นว่าการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP สามารถแบ่งกลุ่มได้ 3 ระดับ คือ ไม่มีการเปลี่ยนแปลง, เพิ่มขึ้นในระดับต่ำและเพิ่มขึ้นใน ระดับปานกลาง จากการทดสอบด้วยข้อมูล 2 ชุดพบว่าโดยใช้เทคนิค RAIM ค่า GDOP ไม่มีการ เปลี่ยนแปลงจากวิธีแบบพื้นฐาน เมื่อใช้ เทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR, เทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ ค่า GDOP มีการเพิ่มขึ้นสูงสุดไม่เกินร้อยละ 5 ในขณะที่เทคนิค K-means ค่าเพิ่มขึ้นสูงสุดไม่เกินร้อย ละ 16 สำหรับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายซึ่งมีการตัดดาวเทียมจำนวนมากที่สุดส่งผลให้มีการเพิ่มขึ้น ของค่า GDOP โดยเฉลี่ยประมาณร้อยละ 34



รูปที่ 4-30 แสดงผลการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP

4.2.3 ผลลัพธ์การขจัดสัญญาณคลื่นหลายวิถี

ผลการประเมินความสามารถในการขจัดคลื่นหลายวิถีโดยพิจารณาจากร้อยละของอัตราการ ตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS เปรียบเทียบกับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย ผลแสดงดังนี้

Data	Method	NLOS exclusion rate
GPS & GLONASS	Fisheye mask	100% (10304/10304)
(Test point 1)	RAIM-FDE	3.08% (317/10304)
	Avg.SNR	9.12 (940/10304)
จา	Moving average	าลัย 5.81 (599/10304)
Cui	K-means	33.26 (3427/10304)
GPS & GLONASS	Fisheye mask	100% (213241/213241)
(Test point 2)	RAIM-FDE	3.25% (6928/213241)
	Avg.SNR	23.65% (50435/213241)
	Moving average	23.91% (50992/213241)
-	K-means	80.52% (171135 /213241)

ตารางที่ 4-1 แสดงอัตราการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ด้วยข้อมูลดาวเทียม 2 ระบบ

จากตารางที่ 4-1 ผลแสดงให้เห็นว่าเมื่อเปรียบเทียบความสามารถในการตรวจจับสัญญาณ ดาวเทียม NLOS กับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายที่มีประสิทธิภาพมากที่สุด เทคนิคที่อาศัยข้อมูลค่า SNR ทั้ง 3 วิธีสามารถตรวจจับสัญญาณ NLOS ได้ในระดับกลางคือไม่เกินร้อยละ 35 ในขณะที่ เทคนิค RAIM-FDE มีประสิทธิภาพในการจับสัญญาณดาวเทียม NLOS ในระดับน้อยที่สุดคือไม่เกิน ร้อยละ 5

# บทที่ 5 ผลการทดสอบด้วยข้อมูล GNSS แบบ 4 ระบบดาวเทียม

จากการทดสอบประสิทธิภาพของเทคนิคเลือกดาวเทียม 5 วิธี ในการลดค่าคลาดเคลื่อนจาก คลื่นหลายวิถีโดยใช้ข้อมูลความถี่เดี่ยวจากดาวเทียม 4 ระบบ ได้แก่ GPS, GLONASS, Beilou และ Galileo ผลการทดสอบมีรายละเอียดดังนี้

## 5.1 ผลการทดสอบหาค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมที่สุด

1) เทคนิคตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR

การทดสอบได้กำหนดช่วงค่าเทรซโฮลด์ที่เหมาะสมเท่ากับ 3 ถึง 12 เดซิเบลเฮิร์ต เนื่องจาก หากใช้ค่าที่ต่ำกว่า 3 เดซิเบลเฮิร์ต มีจำนวนสัญญาณดาวเทียมถูกตัดออกเกินกว่าร้อยละ 50 ทำให้ใน บางขณะเวลารับสัญญาณไม่สามารถประมวลผลค่าตำแหน่งได้ ในทางตรงข้าม หากใช้ค่ามากกว่า 12 เดซิเบลเฮิร์ต พบว่าไม่มีการตัดสัญญาณออก ผลการทดสอบหาค่า RMSE ในทิศทางราบและทางดิ่ง รวมถึงค่า GDOP ด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 1 และ 2 แสดงจากกราฟในรูปที่ 5-1 และรูปที่ 5-2 ตามลำดับ เมื่อนำค่าเทรซโฮลด์ที่กำหนดลบออกจากค่าเฉลี่ยของค่า SNR ผลการทดสอบพบว่า ค่า เหมาะสมที่สุดที่ให้ผลค่า RMSE และค่า GDOP ดีที่สุดในทุกข้อมูลทดสอบเท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ต

![](_page_80_Figure_5.jpeg)

รูปที่ 5-1 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียมด้วยข้อมูลในจุดทดสอบที่ 1

![](_page_81_Figure_0.jpeg)

![](_page_81_Figure_1.jpeg)

2) เทคนิคตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน

เมื่อวิเคราะห์ความผันผวนของค่า SNR จากการกระจายของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน ในช่วง เวลา 5 วินาทีพบว่ามีค่าสูงสุดไม่เกิน 6 และต่ำสุดคือ 0 ดังนั้นเพื่อทดสอบหาค่าเทรซโฮลด์ที่เหมาะสม ที่สุดจึงได้กำหนดช่วงค่าให้เท่ากับ 1 ถึง 6 เดซิเบลเฮิร์ต ผลการทดสอบด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 1 และ 2 แสดงจากกราฟในรูปที่ 5-3 และรูปที่ 5-4 ตามลำดับ

![](_page_81_Figure_4.jpeg)

รูปที่ 5-3 แสดงผลทดสอบค่าเทรชโฮลด์ที่เหมาะสมในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ด้วยข้อมูล ในจุดทดสอบที่ 1

![](_page_82_Figure_0.jpeg)

![](_page_82_Figure_1.jpeg)

จากกราฟข้างต้น เมื่อนำค่าเทรชโฮลด์เปรียบเทียบกับค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR ที่ คำนวณได้และตัดสัญญาณที่มีค่า SNR เกินกว่าค่าเทรชโฮลด์ออก ผลการทดสอบพบว่า เมื่อ กำหนดค่าเทรชโฮลด์ ที่ 3 เดซิเบลเฮิร์ต ให้ผลค่า RMSE และค่า GDOP ที่เหมาะสมที่สุด เนื่องจาก เมื่อกำหนดค่าเทรชโฮลด์เท่ากับ 1 และ 2 เดซิเบลเฮิร์ต มีสัญญาณถูกตัดออกเกินครึ่งหนึ่งของ สัญญาณทั้งหมดที่รับได้ ทำให้เกิดสัญญาณขาดหายในบางขณะเวลาและไม่สามารถคำนวณค่า ตำแหน่งได้ ในทางตรงข้ามเมื่อกำหนดค่าเท่ากับ 5 และ 6 เดซิเบลเฮิร์ต ผลพบว่าไม่มีการตัดสัญญาณ ออก

## 5.2 ผลการทดสอบด้วยการประมวลผลแบบจุดเดี่ยว

ผลการทดสอบแบ่งตามเกณฑ์ในการประเมินผล 3 หัวข้อ ได้แก่ ผลลัพธ์ค่าความถูกต้องเชิง ตำแหน่ง, ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงเรขาคณิตดาวเทียมและผลลัพธ์ความถูกต้องในการตัดสัญญาณคลื่น หลายวิธี ดังมีรายละเอียดดังนี้

#### 5.2.1 ผลลัพธ์ความถูกต้องเชิงตำแหน่ง

โดยพิจารณาจากผลค่า RMSE ในทิศทางราบและทางดิ่ง ผลลัพธ์ที่ได้แบ่งตามข้อมูลทดสอบ แสดงดังนี้

1) ผลการทดสอบด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 1 (บริเวณหน้าอาคาร)

![](_page_83_Figure_0.jpeg)

โดยใช้ข้อมูลความถี่เดี่ยวจากการรับสัญญาณดาวเทียม GPS, GLONASS, Beidou และ Galileo ในจุดทดสอบที่ 1 บริเวณหน้าอาคาร ผลค่า RMSE แสดงจากกราฟในรูปที่ 5-5

รูปที่ 5-5 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบในจุดทดสอบที่ 1 ผลการทดสอบโดยใช้เทคนิค RAIM-FDE พบว่าค่า RMSE เพิ่มขึ้นในระดับเมตร ดังแสดงในรูปที่ 5-6 โดยในทิศทางราบ ค่าคลาดเคลื่อนเพิ่มขึ้นร้อยละ 34.00 (1.54 เมตร) ในขณะที่ทิศทางดิ่งเพิ่มขึ้น ร้อยละ 18.23 (2.88 เมตร) เมื่อพิจารณาผลค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์โดยเปรียบเทียบกับผลที่ได้จากวิธี แบบพื้นฐาน พบว่าแทบไม่แตกต่างกัน (รูปที่ 5-7) อย่างไรก็ตาม เมื่อทำการตรวจสอบความถูกต้องใน การตัดดาวเทียมของเทคนิค FDE พบว่าสาเหตุที่ค่า RMSE เพิ่มขึ้นมาจากการเลือกตัดดาวเทียม GPS ที่ไม่มีผลจากคลื่นหลายวิถีดวงเดิมซ้ำๆเป็นเวลาติดกันเกือบ 2 นาที ในขณะที่ดาวเทียมที่มีผลจากคลื่น หลายวิถีและให้ค่าเศษเหลือที่เป็นค่าโดดยังคงอยู่และไม่ถูกตัดออกส่งผลให้ค่าความถูกต้องทาง ตำแหน่งที่คำนวณได้ลดลง

![](_page_84_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-7 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE ในเทคนิคการตัดสัญญาณโดยอาศัย Mask ค่ามุมสูงจากภาพฟิชอาย ผลพบว่าค่า RMSE ลดลงใน ระดับเมตร โดยในทิศทางราบลดลงร้อยละ 28.48 (1.29 เมตร) และในทางดิ่งลดลงร้อยละ 15.25 (2.41 เมตร) ดังแสดงจากรูปที่ 5-8 เมื่อพิจารณาถึงจำนวนดาวเทียมพบว่าการรับสัญญาณจาก ดาวเทียมใน 4 ระบบทำให้มีจำนวนดาวเทียมที่ใช้ในการประมวลผลค่าตำแหน่งโดยเฉลี่ย 15 ดวง ดังนั้นเมื่อมีการตรวจจับและตัดดาวเทียม NLOS ออกโดยเฉลี่ย 3 ดวงและสูงสุด 7 ดวง จำนวน ดาวเทียมคงเหลือที่ใช้ในการประมวลผลยังคงมากเพียงพอที่จะไม่ทำให้ค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง ลดลง

![](_page_85_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-8 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย

![](_page_85_Figure_2.jpeg)

รูปที่ 5-9 แสดงการเปรียบเทียบจำนวนดาวเทียมจากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย

สำหรับผลจากเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ใน 3 วิธี ในวิธีแรกโดยใช้เทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR และกำหนดค่าเทรซโฮลด์ เท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ตลบจากค่าเฉลี่ย พบว่าค่า RMSE ในทางดิ่ง ลดลงร้อยละ 0.70 (0.11 เมตร) ในขณะที่ในทิศทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 0.44 (0.02 เมตร) ดังแสดงใน รูปที่ 5-10 เมื่อใช้วิธีค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR โดยใช้ค่าเทรชโฮลด์ เท่ากับ 3 เดซิเบลเฮิร์ต พบว่าค่า RMSE ในทางราบลดลงร้อยละ 10.15 (0.46 เมตร) อย่างไรก็ตามใน ทิศทางดิ่ง ค่า RMSE เพิ่มขึ้นร้อยละ 5.89 (0.93 เมตร) แสดงในรูปที่ 5-11

สำหรับวิธี K-means ผลค่า RMSE ในทิศทางราบลดลงร้อยละ 32.45 (1.47 เมตร) อย่างไรก็ตาม ในทิศทางดิ่ง ค่า RMSE เพิ่มขึ้นร้อยละ 14.05 (2.22 เมตร) แสดงดังรูปที่ 5-12

![](_page_86_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-11 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่

![](_page_86_Figure_2.jpeg)

รูปที่ 5-10 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR

![](_page_86_Figure_4.jpeg)

86

รูปที่ 5-12 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคจัดกลุ่มด้วย K-means

เมื่อทำการวิเคราะห์ผลจากลักษณะการตัดสัญญาณจากค่า SNR พบว่าเมื่อใช้เทคนิคค่าเฉลี่ยที่ สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม ผลลัพธ์ทางตำแหน่งแทบไม่ต่างผลที่ได้จากวิธีแบบพื้นฐานแม้ว่าค่า คลาดเคลื่อนในทางดิ่งจะลดลงเล็กน้อย เนื่องจากการใช้ค่าเฉลี่ยที่คำนวณในแต่ละช่วงค่ามุมสูงไม่ สามารถลดความผันผวนของค่า SNR ซึ่งแปรผันตามเวลาได้ โดยเฉพาะในค่ามุมสูงดาวเทียมตั้งแต่ 45 องศาขั้นไป นอกจากนี้ในค่ามุมสูงที่สูงมากกว่า 70 องศา มีการตัดสัญญาณในบางช่วงค่ามุมเนื่องจาก ในบางระบบดาวเทียมไม่พบดาวเทียมในค่ามุมสูงที่สูงทำให้ไม่สามารถหาค่าเฉลี่ยได้และไม่มีการตัด สัญญาณออก (รูปที่ 5-13)

![](_page_87_Figure_1.jpeg)

รูปที่ 5-13 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม

สำหรับเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน เมื่อพิจารณาถึงการเปลี่ยนแปลงของ ค่า SNR พบว่าสามารถลดความแกว่งของค่า SNR ในค่ามุมสูงที่ 30 ถึง 65 องศา ได้ดีกว่าในเทคนิค แรก อย่างไรก็ตามในค่ามุมสูงที่สูงซึ่งมีความผันผวนของค่า SNR ต่ำ ทำให้ค่าที่วัดได้ไม่เกินกว่า Threshold ที่กำหนด ผลทำให้ไม่มีการตัดสัญญาณออก (รูปที่ 5-14)

![](_page_88_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-14 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR

ในวิธีการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means พบว่าลักษณะข้อมูล SNR มีความแกว่งมากขึ้นจาก ข้อมูลจริงที่วัดได้เนื่องจากมีการตัดสัญญาณดาวเทียมออก 1 ถึง 3 ดวงในทุก Epoch (รูปที่5-15) เมื่อ วิเคราะห์ผลการจัดกลุ่มดาวเทียมพบว่าค่าเศษเหลือที่คำนวณได้ค่อนข้างมีค่าแตกต่างระหว่างข้อมูล 2 กลุ่ม ทำให้สามารถแยกกลุ่มได้อย่างชัดเจน อย่างไรก็ตามเมื่อตรวจสอบความถูกต้องของการจัดกลุ่ม ค่าเศษเหลือพบว่าเกิดขึ้นใน 2 กรณี คือสามารถตรวจจับดาวเทียม NLOS ได้ถูกต้องทั้งหมดในกรณีที่ ค่าเศษเหลือที่คำนวณได้มีค่าแตกต่างกันมาก (รูปที่ 5-16) และสามารถตรวจจับดาวเทียม NLOS ได้ บางส่วนซึ่งเกิดขึ้นในกรณีที่ค่าเศษเหลือมีค่าใกล้เคียงกับกลุ่มดาวเทียม LOS (รูปที่ 5-17)

![](_page_88_Figure_3.jpeg)

รูปที่ 5-15 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วย K-means

![](_page_89_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-17 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ไม่ถูกต้อง

## 2) ผลการทดสอบด้วยข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 2 (บริเวณดาดฟ้าอาคาร)

ในการทดสอบโดยใช้ข้อมูลจากจุดทดสอบที่ 2 บริเวณดาดฟ้าอาคาร ผลแสดงในรูปที่ 5-18

![](_page_90_Figure_2.jpeg)

รูปที่ 5-18 แสดงค่า RMSE จากการทดสอบด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบในจุดทดสอบที่ 2

ผลค่า RMSE จากการตัดสัญญาณโดยใช้เทคนิค RAIM-FDE ผลพบว่าแทบไม่แตกต่างจากผลจาก วิธีแบบพื้นฐาน โดยค่าคลาดเคลื่อนในทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 1.79 (0.03เมตร) และลดลงในทางดิ่ง ร้อยละ 5.99 (0.13 เมตร) เมื่อพิจารณาค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์พบว่าแทบไม่ต่างจากเดิมเนื่องจากค่า ผลรวมกำลังสองของค่าเศษเหลือ (ค่า SSE) มีค่าเกินกว่า Chi-sqaure threshold ทั้งหมดดังนั้นการ ตัดดาวเทียม 1 ดวงจากค่า SSE ที่มากที่สุดจึงให้ผลไม่แตกต่าง

![](_page_90_Figure_5.jpeg)

รูปที่ 5-19 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE

![](_page_91_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-20 แสดงการเปรียบเทียบค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์จากวิธีแบบพื้นฐานและเทคนิค RAIM-FDE

เมื่อใช้เทคนิคเลือกดาวเทียมโดยอาศัย Mask ค่ามุมสูงจากภาพฟิชอาย พบว่าค่า RMSE ในทาง ดิ่งลดลงร้อยละ 8.76 (0.19 เมตร) อย่างไรก็ตาม ในทิศทางราบค่า RMSE เพิ่มขึ้นร้อยละ 3.57 (0.06 เมตร) เมื่อพิจารณาถึงจำนวนดาวเทียมจากรูปที่ 5-22 พบว่า แม้การรังวัดด้วยดาวเทียม 4 ระบบจะ ทำให้มีจำนวนดาวเทียมที่ได้รับโดยเฉลี่ย 22 ดวง อย่างไรก็ตามด้วยสภาพแวดล้อมในการรับสัญญาณ ที่ไม่ได้มีวัตถุบดบังสูง จึงมีการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS โดยเฉลี่ยเพียง 1 ดวง

![](_page_91_Figure_3.jpeg)

รูปที่ 5-21 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย

![](_page_92_Figure_0.jpeg)

![](_page_92_Figure_1.jpeg)

โดยใช้เทคนิคเลือกดาวเทียมโดยอาศัยค่า SNR 3 วิธี ในวิธีแรกเมื่อใช้ค่าเฉลี่ยของค่า SNR โดย กำหนดให้ค่าเทรชโฮลด์ เท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ตลบจากค่าเฉลี่ย พบว่าค่า RMSE ในทิศทางราบลดลง ร้อยละ 0.60 (0.01 เมตร) และในทางดิ่งลดลงร้อยละ 10.60 (0.23 เมตร) ดังแสดงในรูปที่ 5-23

เมื่อใช้วิธีค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR โดยกำหนดค่าเทรชโฮลด์ เท่ากับ 3 พบว่าผลค่าพิกัดแทบไม่แตกต่างจากผลจากวิธีแบบพื้นฐาน (รูปที่ 5-24) ค่า RMSE ใน ทิศทางดิ่งไม่มีการเปลี่ยนแปลง ในขณะที่ในทางราบลดลงเพียงร้อยละ 1.19 (0.02 เมตร)

สำหรับวิธี K-means ผลพบว่าทำให้ค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งเพิ่มขึ้น (รูปที่ 5-25) โดยค่า RMSE ในทิศทางราบเพิ่มขึ้นร้อยละ 4.17 (0.07 เมตร) ในขณะที่ในทางดิ่งเพิ่มขึ้นร้อยละ 17.97 (0.39 เมตร)

![](_page_92_Figure_5.jpeg)

รูปที่ 5-23 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR

![](_page_93_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-24 แสดงผลจุดค่าพิกัดเปรียบเทียบระหว่างวิธีพื้นฐานและเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่

![](_page_93_Figure_2.jpeg)

![](_page_93_Figure_3.jpeg)

เมื่อตรวจสอบลักษณะค่า SNR หลังการตัดสัญญาณโดย 3 เทคนิคข้างต้นพบว่าในเทคนิคที่อาศัย ค่าเฉลี่ยที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ค่า SNR ในค่ามุมสูงที่ต่ำกว่า 40 องศาเพิ่มขึ้นจากเดิมไม่เกิน 10 เดซิเบลเฮิร์ต ในขณะที่ค่า SNR ในค่ามุมสูงที่สูงมากกว่า 60 องศาแทบไม่มีการเปลี่ยนแปลง(รูปที่ 5-26)

สำหรับในเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ค่า SNR แทบไม่ต่างจากค่าที่วัดได้จริงเนื่องจากในข้อมูล ดาวเทียมชุดที่ 2 ทำการเก็บสัญญาณบนดาดฟ้าส่งผลให้ค่า SNR ที่วัดได้มีความผันผวนต่ำ ดังนั้นเมื่อ กำหนดค่าเทรชโฮลด์ ที่ 3 เดซิเบลเฮิร์ตเปรียบเทียบกับค่าที่วัดได้จริงทำให้มีสัญญาณถูกตัดออกเพียง บางส่วน (รูปที่5-27)

![](_page_94_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-26 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม

![](_page_94_Figure_2.jpeg)

รูปที่ 5-27 แสดงผลค่า SNR จากเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR สำหรับเทคนิคการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือพบว่าค่า SNR แทบไม่มีการเปลี่ยนแปลงในช่วงค่ามุมสูงที่ 5 ถึง 70 องศา อย่างไรก็ตามค่า SNR มีความแกว่งมากขึ้นจากข้อมูลจริงที่วัดได้ในค่ามุมสูงตั้งแต่ 70 องศาขึ้นไป (รูปที่5-28)

เมื่อวิเคราะห์ผลการจัดกลุ่มดาวเทียมพบว่าค่าเศษเหลือที่คำนวณได้มีค่าใกล้เคียงกันระหว่าง ข้อมูล 2 กลุ่ม ส่งผลให้ในบาง Epoch การจัดกลุ่มไม่สอดคล้องกับผลจาก Epoch ก่อนหน้า เมื่อ ตรวจสอบความถูกต้องของการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือพบว่าเกิดขึ้นใน 2 กรณี ดังนี้ 1) สามารถตรวจจับดาวเทียม NLOS ได้ถูกต้องทั้งหมดในกรณีที่มีการตรวจจับดาวเทียม NLOS เพียง 1 ดวงจากค่าเศษเหลือที่เป็นค่าโดด 1 ดังแสดงจากรูปที่ 5-29

 2) ไม่สามารถจัดกลุ่มดาวเทียมได้ถูกต้อง โดยผลจากการจัดกลุ่มขัดแย้งกับชนิดดาวเทียมที่ ปรากฏในภาพถ่ายฟิชอาย (รูปที่ 5-30 และรูปที่ 5-31)

![](_page_95_Figure_2.jpeg)

รูปที่ 5-29 แสดงผลการจัดกลุ่มชนิดดาวเทียมด้วยวิธี K-means ที่ถูกต้อง

![](_page_96_Figure_0.jpeg)

รูปที่ 5-31 แสดงผลการจัดกลุ่มด้วยวิธี K-means ที่ไม่สอดคล้องกับผลจากภาพฟิชอาย

5.2.2 ผลลัพธ์ค่าเรขาคณิตดาวเทียม

![](_page_97_Figure_1.jpeg)

ผลการเปลี่ยนแปลงของของค่า GDOP จากการตัดสัญญาณดาวเทียมแสดงดังนี้

รูปที่ 5-32 แสดงผลการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP

จากกราฟในรูปที่ 5-32 ผลแสดงให้เห็นว่าการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP สามารถแบ่งกลุ่มได้ 3 ระดับ คือ ไม่มีการเปลี่ยนแปลง, เพิ่มขึ้นในระดับต่ำและเพิ่มขึ้นในระดับปานกลาง จากการทดสอบ ด้วยข้อมูล 2 ชุดพบว่าโดยใช้เทคนิค RAIM ค่า GDOP ไม่มีการเปลี่ยนแปลงจากวิธีแบบพื้นฐาน เมื่อ ใช้ เทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR และเทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐาน ค่า GDOP มีการเพิ่มขึ้นสูงสุดโดยเฉลี่ยไม่เกินร้อยละ 6 ในขณะที่เทคนิค K-means เพิ่มขึ้นโดยเฉลี่ย ประมาณร้อยละ 26 และเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายซึ่งมีการตัดดาวเทียมจำนวนมากที่สุดส่งผลให้มี การเพิ่มขึ้นของค่า GDOP สูงสุดเมื่อเปรียบเทียบกับเทคนิคทั้งหมด ซึ่งเพิ่มขึ้นจากวิธีพื้นฐานโดยเฉลี่ย ประมาณร้อยละ 31

#### 5.2.3 ผลลัพธ์การขจัดสัญญาณคลื่นหลายวิถี

ผลการประเมินความสามารถในการขจัดคลื่นหลายวิถีโดยพิจารณาจากร้อยละของอัตราการตัด สัญญาณจากดาวเทียม NLOS โดยเปรียบเทียบเทคนิคที่ใช้กับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย ผลการ ทดสอบแสดงดังนี้

Data	Method	NLOS exclusion rate
GPS, GLONASS,	RAIM-FDE	0.74% (127/17216)
Beidou, Galileo	Fisheye mask	100% (17216/17216)
(Test point 1)	Avg.SNR 2.21% (380/17216	
	Moving average	25.81% (4443/17216)
	K-means	50.21% (8644/17216)
GPS, GLONASS,	RAIM-FDE	4.22% (10221/242288)
Beidou, Galileo	Fisheye mask	100% (242288/242288)
(Test point 2	Avg.SNR	45.28% (109704/242288)
	Moving average	6.81% (16504/242288)
	K-means	54.08% (131030/242288)

ตารางที่ 5-1 แสดงอัตราการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ด้วยข้อมูลดาวเทียม 4 ระบบ

จากตารางที่ 5-1 ผลแสดงให้เห็นว่าเมื่อเปรียบเทียบความสามารถในการตรวจจับสัญญาณ ดาวเทียม NLOS กับเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายที่มีประสิทธิภาพมากที่สุด เทคนิคที่อาศัยข้อมูลค่า SNR ทั้ง 3 วิธีสามารถตรวจจับสัญญาณ NLOS ได้ในระดับกลางคือไม่เกินร้อยละ 55 ในขณะที่ เทคนิค RAIM-FDE มีประสิทธิภาพในการจับสัญญาณดาวเทียม NLOS ในระดับน้อยที่สุดคือไม่เกิน ร้อยละ 5

**CHULALONGKORN UNIVERSITY** 

# บทที่ 6 สรุปผลการศึกษาและข้อเสนอแนะ

#### 6.1 สรุปผลการศึกษา

งานวิจัยที่เกี่ยวข้องกับการประยุกต์ใช้เทคนิคเลือกหรือตัดสัญญาณดาวเทียมเพื่อลดค่า คลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีด้วยการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวส่วนใหญ่มุ่งเน้นเทคนิคที่อาศัย ค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับลักษณะคลื่นหลายวิถีเพียงด้านใดด้านหนึ่ง อย่างไรก็ตามเมื่อคลื่นหลายวิถี เป็นค่าคลาดเคลื่อนแบบสุ่มและไม่สามารถทราบถึงลักษณะและพฤติกรรมที่แน่นอนได้ ดังนั้นใน งานวิจัยนี้จึงได้ทำการศึกษาถึงลักษณะของค่าพารามิเตอร์ที่สัมพันธ์กับค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลาย วิถีทั้งหมด 3 ชนิดได้แก่ ค่าเศษเหลือซูโดเรนจ์, ค่ามุมสูงดาวเทียมและค่า SNR เพื่อหาค่าเกณฑ์หรือ เงื่อนไขที่เหมาะสมที่สุดในการเลือกหรือตัดสัญญาณดาวเทียมด้วยเทคนิค 5 วิธี ได้แก่วิธี ได้แก่ 1) การตัดดาวเทียมจากขนาดค่าเศษเหลือด้วยอัลกอรีทีม RAIM 2) การตัดดาวเทียมตามค่ามุมสูง ดาวเทียมโดยอาศัยภาพถ่ายแบบฟิชอาย 3) การตัดดาวเทียมโดยอาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูง ดาวเทียม 4) การตัดดาวเทียมโดยอาศัยขนาดความผันผวนของค่า SNR และ 5) การตัดดาวเทียมโดย อาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means อย่างไรก็ตามเพื่อหาเทคนิคที่เหมาะสม ที่สุด ในงานวิจัยนี้ได้ทำการทดสอบกับข้อมูล 4 ชุดเพื่อเป็นการตรวจสอบความสอดคล้องของผลลัพธ์ นอกจากนี้เพื่อประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคและสรุปผลหาเทคนิคค่าเหมาะสมที่สุด ในงานวิจัยได้ ทำการประเมินผลโดยใช้เกณฑ์ 3 ด้านและมีข้อสรุปดังนี้ (ผลการประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคที่ ใช้แสดงใน<u>ภาคผนวก ก.)</u>

#### 1) สรุปการประเมินผลในด้านการปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง

จากผลร้อยละของการปรับปรุงค่า RMSE จากวิธีการหาตำแหน่งแบบจุดเดี่ยว เมื่อทำการทดสอบ ด้วยเทคนิค RAIM-FDE ซึ่งใช้หลักการตัดสัญญาณที่ไม่มีคุณภาพโดยพิจารณาจากค่าเศษเหลือซูโด เรนจ์ที่มากที่สุด ผลลัพธ์ที่ได้จากการทดสอบด้วยทุกชุดข้อมูลดาวเทียมเป็นไปในทิศทางเดียวกัน คือ ไม่สามารถลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีได้และทำให้ค่าความถูกต้องทางตำแหน่งลดลงซึ่ง สาเหตุเกิดได้จาก 2 กรณี คือ 1) การตัดดาวเทียมออกเพียง 1 ดวงที่มีค่าผลรวมของเศษเหลือที่มาก ที่สุดในแต่ละขณะเวลาไม่สามารถทำให้ค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีลดลงเนื่องจากในการรับ สัญญาณดาวเทียมมากกว่า 1 ระบบดาวเทียมจะมีความเป็นไปได้สูงที่จะมีดาวเทียมที่มีปัญหามากเกิน กว่า 1 ดวง 2) เนื่องจากเทคนิค RAIM ใช้การประมวลผลแบบวนซ้ำ ดังนั้นเมื่อเกิดการตัดดาวเทียม ผิดดวงหรือตัดดาวเทียมที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีออกไม่หมดจะส่งผลให้มีการเพิ่มขึ้นของค่า คลาดเคลื่อนในรอบการประมวลผลถัดไป

สำหรับเทคนิคตัดดาวเทียมโดยใช้ Mask จากภาพฟิชอาย ผลการลดค่า RMSE ขึ้นอยู่กับ 2 ปัจจัยคือ จำนวนดาวเทียมที่ได้รับและลักษณะและทิศทางของ Mask ค่ามุมสูง ในสภาพแวดล้อมที่มี ความหนาแน่นของวัตถุบดบังการมองเห็นดาวเทียมสูง หากจำนวนดาวเทียมที่ได้รับมากเพียงพอ การ ตัดดาวเทียมในลักษณะ NLOS ที่เป็นสาเหตุหลักในการรับคลื่นหลายวิถีออกจะทำให้ค่าคลาดเคลื่อน จากคลื่นหลายวิถีลดลง ซึ่งค่าจะดีขึ้นในทิศทางราบหรือในทางดิ่งขึ้นอยู่กับทิศทางของตำแหน่ง ดาวเทียมที่ถูกตัดออก ในทางตรงข้ามหาก Mask ถูกสร้างขึ้นภายใต้สภาพแวดล้อมที่มีสิ่งบดบัง สัญญาณเพียงเล็กน้อย การตัดสัญญาณออกจะส่งผลให้ค่าคลาดเคลื่อนเพิ่มสูงขึ้น

ในเทคนิคเลือกดาวเทียมโดยอาศัยค่า SNR ทั้ง 3 วิธี ในวิธีแรกซึ่งเป็นวิธีดั้งเดิมคือการตัด สัญญาณโดยอาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่แตกต่างกันออกไปในแต่ละค่ามุมสูงดาวเทียมและค่าเทรช โฮลด์ ที่เหมาะสมเพื่อใช้ลบออกจากค่าเฉลี่ย ผลการทดสอบกับข้อมูลทุกชุดพบว่าเมื่อกำหนดค่าเทรช โฮลด์ เท่ากับ 10 เดซิเบลเฮิร์ตให้ผลลัพธ์ทางตำแหน่งและเรขาคณิตดาวเทียมที่เหมาะสมที่สุด โดย พิจารณาจากผลค่าความถูกต้องทางตำแหน่งพบว่าให้ผลที่สอดคล้องกันในทุกชุดข้อมูล คือสามารถลด ค่าคลาดเคลื่อนได้ทั้งในทิศทางราบและในทางดิ่งและให้ผลที่ดีกว่าเมื่อทดสอบกับข้อมูลจากดาวเทียม 2 ระบบ (GPS และ GLONASS) ซึ่งที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีมากกว่า

ในวิธีที่สองคือการตัดสัญญาณโดยอาศัยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานของค่า SNR ซึ่งบ่งชี้ถึงความผันผวนของสัญญาณในแต่ละช่วงเวลาที่มีผลจากการรับคลื่นหลายวิถี เมื่อพิจารณา การกระจายของค่าเบี่ยงเบนมาตรฐานใน 4 ชุดข้อมูลพบว่ามีค่าระหว่าง 0 ถึง 6 เดซิเบลเฮิร์ต และ ช่วงเวลาที่มีความผันผวนของสัญญาณไม่เกิน 5 นาที ดังนั้นเมื่อทำการทดสอบเพื่อหาค่า theshold ที่ เหมาะสมเพื่อใช้เป็นเกณฑ์ในการตัดสัญญาณ ผลการทดสอบพบว่า เมื่อกำหนดค่าที่ 3 เดซิเบลเฮิร์ต และขนาดมูฟวิ่งวินโดว์เท่ากับ 300 วินาที ให้ผลลัพธ์ทางตำแหน่งที่เหมาะสมที่สุด เมื่อพิจารณาผลค่า ความถูกต้องทางตำแหน่งพบว่าให้ผลที่ดีขึ้นในทางราบมากกว่าทางดิ่ง นอกจากนี้ค่าคลาดเคลื่อนจะ ลดลงมากกว่าเมื่อทดสอบกับข้อมูลค่า SNR ที่มีความแกว่งของสัญญาณมากกว่า

สำหรับในเทคนิคสุดท้ายคือการตัดสัญญาณ NLOS โดยอาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือของค่า SNR ด้วยวิธี K-means ผลการทดสอบพบว่าความสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนขึ้นอยู่กับความถูกต้อง ของผลการจัดกลุ่มข้อมูลที่ส่งผลต่อการเลือกตัดดาวเทียมออก จากการทดสอบพบว่าในข้อมูล ดาวเทียมแบบ 2 ระบบ ค่าเศษเหลือของค่า SNR ที่คำนวนได้ในแต่ละ Epoch มีค่าแตกต่างระหว่าง ข้อมูลมากกว่า โดย ค่าเศษเหลือที่ถูกจัดให้อยู่ในกลุ่มดาวเทียม NLOS จะมีลักษณะเป็นค่าโดดอย่าง ชัดเจน ดังนั้นเมื่อทำการตรวจสอบความถูกต้องกับตำแหน่งของดาวเทียมที่ปรากฏในภาพฟิชอาย ผลลัพธ์ที่ได้ค่อนข้างสอดคล้องกันแสดงถึงการตัดดาวเทียม NLOS ได้ถูกต้องและทำให้ค่า คลาดเคลื่อนทางตำแหน่งลดลง

ผลจากการทดสอบประสิทธิภาพของเทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียม 5 วิธีต่อการลดค่าคลาดเคลื่อน ทางตำแหน่ง เมื่อพิจารณาผลลัพธ์ที่ได้พบว่าเทคนิคที่ให้ค่าเหมาะสมที่สุดและให้ผลสอดคล้องกันทุก ชุดข้อมูลทดสอบคือเทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียม โดยใช้ค่า เทรชโฮลด์ ที่ 10 เดซิเบลเฮิร์ตลบจากค่าเฉลี่ย ค่า RMSE ลดลงในทิศทางราบสูงสุดที่ร้อยละ 0.65 และในทิศทางดิ่งสูงสุดที่ร้อยละ 18.10

## 2) สรุปการประเมินผลในด้านเรขาคณิตดาวเทียม

การขจัดสัญญาณดาวเทียมที่มีผลจากคลื่นหลายวิถีด้วยเทคนิคที่ใช้ในงานวิจัยส่งผลให้ค่า GDOP เพิ่มขึ้น อย่างไรก็ตามเมื่อพิจารณาการเปลี่ยนแปลงของค่า GDOP เปรียบเทียบกับค่าที่ได้จากการหา ตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวด้วยวิธีพื้นฐานโดยอาศัยการตัดค่ามุมสูงที่ 5 องศา ผลพบว่าค่า GDOP ที่ได้รับมี ค่าระหว่าง 1.4 ถึง 5.2 ซึ่งอยู่ในระดับที่ดีและยอมรับได้และมีค่าเฉลี่ยของร้อยละการเพิ่มขึ้นของค่า GDOP แสดงดังตารางที่ 6-1

Method	GDOP increased (%)
RAIM-FDE	0.00
Fisheye mask	32.64
Elevation dependent SNR mask	4.11
Moving average of SNR	3.52
K-means clustering	17.05

ตารางที่ 6-1 แสดงค่าเฉลี่ยของร้อยละการเพิ่มขึ้นของค่า GDOP

จากตารางที่ 6-1 การเพิ่มขึ้นของค่า GDOP จากเทคนิคทั้งหมดไม่เกินร้อยละ 33 ซึ่งถือว่าอยู่ใน ระดับที่ยอมรับได้และมีการเปลี่ยนแปลงในระดับน้อย เมื่อทำการวิเคราะห์ความสอดคล้องระหว่างผล ค่า RSME ร่วมกับผลค่า GDOP พบว่า ถึงแม้ว่าเทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR จะทำให้ ค่า GDOP เพิ่มขึ้นน้อยที่สุด อย่างไรก็ตามเมื่อพิจารณาความสอดคล้องของผลลัพธ์กับค่า RMSE ที่ ได้รับพบว่าจากการใช้ค่าเทรชโฮลด์ ที่แตกต่างกันในบางชุดข้อมูลทดสอบส่งผลให้ค่าเฉลี่ยของร้อยละ การเพิ่มขึ้นของค่า GDOP ลดลง ดังนั้นเมื่อพิจารณาถึงความคงที่ของค่าเกณฑ์ที่ใช้ในการตัดสัญญาณ ค่าที่เหมาะสมที่สุดมาจากเทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงดาวเทียมโดยใช้ ค่าเทรชโฮลด์ ที่ 10 เดซิเบลเฮิร์ต เนื่องจากสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่นหลายวิถีในทุกชุด ข้อมูลโดยส่งผลต่อการเพิ่มขึ้นของค่า GDOP น้อยที่สุด

## 3) สรุปการประเมินผลในด้านความสามารถในการตัดสัญญาณ NLOS

เมื่อพิจารณาอัตราระหว่างจำนวนดาวเทียมที่ถูกตัดออกด้วยเทคนิคที่ใช้ต่อจำนวนดาวเทียมที่ถูก ตัดออกด้วยเทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอาย ค่าเฉลี่ยของผลลัพธ์จาก 4 ชุดข้อมูลแสดงจากตารางที่ 6-2 โดยใช้เทคนิค RAIM-FDE ผลแสดงระดับความสามารถในการตัดสัญญาณ NLOS น้อยที่สุดเนื่องจาก ใช้หลักการตัดดาวเทียมเพียง 1 ดวงจากค่าเศษเหลือซูเรนจ์ที่มากที่สุด ในทางตรงข้ามโดยใช้เทคนิคที่ อาศัยภาพฟิชอายสามารถตัดสัญญาณ NLOS ได้มากที่สุด อย่างไรก็ตามเมื่อมีจำนวนดาวเทียมที่ได้รับ ไม่มากเพียงพอ การตัดสัญญาณออกจำนวนมากส่งผลให้สัญญาณขาดหายหรือมีดาวเทียมไม่เพียงพอ ในบางขณะเวลา ทำให้เกิดค่าคลาดเคลื่อนขนาดใหญ่ที่มากกว่า 2 เท่าจะค่าที่วัดได้จริง สำหรับเทคนิค อาศัยการจัดกลุ่มค่าเศษเหลือด้วยวิธี K-means ถึงแม้ว่าจะสามารถตัดสัญญาณ NLOS ได้มารองจาก เทคนิคที่อาศัยภาพฟิชอายแต่ยังมีข้อจำกัดในเรื่องความถูกต้องในการจัดกลุ่มชนิดสัญญาณ ซึ่งขึ้นอยู่ กับลักษณะค่าเศษเหลือของค่า SNR ที่คำนวณได้ดังนั้นจึงสามารถลดค่าคลาดเคลื่อนทางตำแหน่งได้ ในบางชุดข้อมูล

เมื่อวิเคราะห์ผลเปรียบเทียบระหว่างเทคนิคที่อาศัยค่า SNR ที่สัมพันธ์กับค่ามุมสูงและเทคนิคที่ อาศัยค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ของค่า SNR ซึ่งมีความสามารถในการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS ใกล้เคียงกันพบว่า เมื่อพิจารณาความสอดคล้องของผลลัพธ์กับค่า RMSE, ค่า GDOP และความคงที่ ของค่าเกณฑ์ที่ใช้ในการทดสอบพบว่าเทคนิคที่อาศัยค่าเฉลี่ยของค่า SNR ให้ค่าที่เหมาะสมที่สุดใน การขจัดผลจากคลื่นหลายวิถี

Method	NLOS exclusion rate (%)
RAIM-FDE	2.82
Fisheye mask	100.00
Elevation dependent SNR mask	20.06
Moving average of SNR	15.59
K-means clustering	54.45

ตารางที่ 6-2 แสดงค่าเฉลี่ยของการตัดสัญญาณจากดาวเทียม NLOS

#### 6.2 ข้อเสนอแนะ

การศึกษาและปรับปรุงประสิทธิภาพของเทคนิคตัดดาวเทียมเพื่อลดค่าคลาดเคลื่อนจากคลื่น หลายวิถีด้วยวิธีหาค่าตำแหน่งแบบจุดเดี่ยวโดยอาศัยข้อมูลซูโดเรนจ์ในงานวิจัยนี้ยังมีประเด็นที่ สามารถศึกษาและพัฒนาเพิ่มเติมในอนาคตดังต่อไปนี้

 ในการประมวลผลข้อมูลจากเทคนิคที่ใช้ยังมีข้อจำกัดในเรื่องความง่ายต่อการใช้งาน เนื่องจากในแต่ละเทคนิควิธีจะต้องประมวลผลแยกจากกัน ดังนั้นหากสามารถรวบรวมคำสั่งจาก เทคนิคต่าง ๆ รวมถึงการพัฒนาและปรับปรุงวิธีในการนำเข้าข้อมูล เช่น การสร้างแบบจำลอง, การ ปรับแก้ค่าโดยอัตโนมัติ การทดสอบค่าเหมาะสมของค่าเทรซโฮลด์ และการตรวจสอบความถูกต้อง ของผลลัพธ์ จะช่วยเพิ่มประสิทธิภาพของเทคนิคและลดระยะเวลาที่ใช้ในการประมวลผลจากการใช้ ข้อมูลจำนวนมากได้ นอกจากนี้เนื่องจากในงานวิจัยนี้ได้ใช้การทดสอบเบื้องต้นจากรังวัดแบบสถิตย์ ซึ่งหากสามารถประยุกต์เทคนิคตัดดาวเทียมในการรังวัดแบบจลน์ในเวลาจริงหรือการหาตำแหน่งโดย อาศัยข้อมูลเฟสคลื่นส่งจะสามารถเป็นประโยชน์ต่อการปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่งในงาน ด้านต่าง ๆ เช่น ระบบนำทาง เป็นต้น

2) ในงานวิจัยนี้ได้เลือกวิธีปรับค่าความผันผวนของสัญญาณโดยใช้เทคนิคค่าเฉลี่ยเคลื่อนที่ อย่างง่าย (Simple moving average) ซึ่งเป็นวิธีที่ง่ายที่สุดโดยให้ค่าน้ำหนักของข้อมูลเท่ากัน อย่างไรก็ตามในกรณีที่มีการตัดสัญญาณที่มีค่าต่ำกว่าค่าเทรชโฮลด์ ออกทั้งหมดหรือคงเหลือดาวเทียม ไม่เพียงพอต่อการประมวลผลค่าตำแหน่ง การอาศัยเทคนิคที่มีการให้ค่าถ่วงน้ำหนักแก่สัญญาณจะทำ ให้ไม่มีช่วงเวลาที่สัญญาณขาดหายและทำให้ค่าความแรงของสัญญาณที่ได้รับมีความต่อเนื่อง เช่นเดียวกันกับการใช้เทคนิคจัดกลุ่มข้อมูลด้วยวิธีพื้นฐานหรือ K-means ที่มีข้อจำกัดในเรื่องความ ถูกต้องในการจัดกลุ่มข้อมูล ด้วยหลักการประมวลผลของเทคนิคนี้ทำให้ผลลัพธ์ในการจัดกลุ่มแต่ละ รอบไม่เหมือนกันเนื่องจากใช้การกำหนดศูนย์กลางกลุ่มแบบสุ่มในขั้นตอนแรก รวมถึงไม่สามารถ กำหนดค่าเกณฑ์ในการแบ่งกลุ่มได้ ซึ่งในปัจจุบันได้มีการพัฒนาเทคนิควิธีการจัดกลุ่มที่มีประสิทธิภาพ มากยิ่งขึ้น เช่น การแบ่งกลุ่มข้อมูลด้วย DBSCAN (Density-based spatial clustering of application with noise) หรือการแบ่งกลุ่มข้อมูลที่มีลักษณะการกระจุกตัวของจุดข้อมูลโดยมี ลักษณะที่ไม่ตายตัว ซึ่งมีข้อได้เปรียบกว่าเทคนิค K-means ในเรื่องการแยกข้อมูลที่เป็นค่าโดด จาก กลุ่มข้อมูลที่มีความหนาแน่นที่ผ้นผวนและมีรูปแบบหลากหลาย นอกจากนี้ยังมีการพัฒนาเทคนิคเพื่อ ใช้จัดกลุ่มชนิดสัญญาณโดยตรง เช่น เทคนิค SVM (Support vector machine) ซึ่งเป็นอัลกอริทีมที่ ช่วยแก้ปัญหาในการจำแนกข้อมูลโดยใช้หลักการของการหาสัมประสิทธิ์ของสมการเพื่อสร้างเส้นตรง เพื่อเป็นเส้นเกณฑ์ในการแบ่งกลุ่มข้อมูลที่ดีที่สุด เป็นต้น

![](_page_104_Picture_1.jpeg)

CHULALONGKORN UNIVERSITY

![](_page_105_Picture_0.jpeg)

# ผลการประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคตัดสัญญาณดาวเทียม

Data		Method	Percentage o	of accuracy
			improv	ement
			RMSE - H.	RMSE - V.
	Fest point 1	RAIM-FDE	-34.19	-7.77
		Fisheye mask	-21.16	+44.85
		Elevation dependent SNR mask	+0.65	+18.10
		Moving average of SNR	+0.77	-0.30
Dual-constellation	·	K-means clustering	+1.16	-36.80
GNSS		RAIM-FDE	-1.55	-7.82
(GPS & GLONASS)	t 2	Fisheye mask	-15.98	-21.64
	poin	Elevation dependent SNR mask	+0.65	+18.10
	Test	Moving average of SNR	+12.37	+9.78
	·	K-means clustering	0.00	+1.68
		RAIM-FDE	-34.00	-18.23
	point 1	Fisheye mask	+28.48	+15.25
		Elevation dependent SNR mask	-0.44%	+0.70%
Quad constallation	Test	Moving average of SNR	+10.15	-5.89
GNSS	-	K-means clustering	+32.45	-14.05
	ี จุฬ	TANDS GRAIM-FDE METAE	-1.79	+5.99
Beidou & Galileo)	point 2	Fisheye mask	-3.57	+8.76
		Elevation dependent SNR mask	+0.60	+10.60
	Test	Moving average of SNR	+1.19	0.00
	·	K-means clustering	-4.17	-17.97

ตารางที่ ก- 1 แสดงผลการประเมินประสิทธิภาพในด้านการปรับปรุงค่าความถูกต้องทางตำแหน่ง

Data		Method	Percentage of GDOP
			increased
		RAIM-FDE	0.00
	Test point 1	Fisheye mask	-36.84
		Elevation dependent SNR mask	0.00
		Moving average of SNR	0.00
Dual-constellation GNSS (GPS & GLONASS)		K-means clustering	-15.79
	Test point 2	RAIM-FDE	0.00
		Fisheye mask	-31.82
		Elevation dependent SNR mask	-4.55
		Moving average of SNR	-4.55
		K-means clustering	0.00
	1	RAIM-FDE	0.00
Quad-constellation GNSS (GPS, GLONASS, Beidou & Galileo)	Test point 1	Fisheye mask	-47.62
		Elevation dependent SNR mask	-4.76
		Moving average of SNR	-9.52
		K-means clustering	-38.10
	Test point 2	RAIM-FDE	0.00
		Fisheye mask	-14.29
		Elevation dependent SNR mask	-7.14
		Moving average of SNR	0.00
		K-means clustering	-14.29

ตารางที่ ก- 2 แสดงผลการประเมินประสิทธิภาพในด้านเรขาคณิตดาวเทียม
Data		Method	Percentage of NLOS exclustion rate
Dual-constellation GNSS (GPS & GLONASS)	Test point 1	RAIM-FDE	3.08
		Fisheye mask	100.00
		Elevation dependent SNR mask	9.12
		Moving average of SNR	5.81
		K-means clustering	33.26
	Test point 2	RAIM-FDE	3.25
		Fisheye mask	100.00
		Elevation dependent SNR mask	23.65
		Moving average of SNR	23.91
		K-means clustering	80.25
Quad-constellation GNSS (GPS, GLONASS, Beidou & Galileo)	Test point 2 Test point 1	RAIM-FDE	0.74
		Fisheye mask	100.00
		Elevation dependent SNR mask	2.21
		Moving average of SNR	25.81
		K-means clustering	50.21
		RAIM-FDE	4.22
		Fisheye mask	100.00
		Elevation dependent SNR mask	45.28
		Moving average of SNR	6.81
		K-means clustering	54.08

## ตารางที่ ก- 3 แสดงผลการประเมินประสิทธิภาพของเทคนิคในด้านความสามารถในการ

ตัดสัญญาณ NLOS

## ภาคผนวก ข. ผลการวัดสอบความถูกต้องของค่า SNR

จากการวัดสอบความถูกต้องของค่า SNR ที่วัดได้จากระบบดาวเทียม GSP (L1) จาก เครื่องรับสัญญาณ 2 เครื่องพบว่าในพื้นที่รับสัญญาณที่ 1 (บริเวณหน้าอาคารชั้น 1) และ 2 (บริเวณ ดาดฟ้าอาคารชั้น 4) ค่าที่วัดได้มีค่าต่างกันไม่เกิน ± 2 เดซิเบลเฮิร์ต ดังแสดงในรูปที่ ข-1 และ ข-2 ตามลำดับ







รูปที่ ข- 2 ค่าเฉลี่ยของค่า SNR จากระบบดาวเทียม GPS ในจุดทดสอบที่ 2

จากการวัดสอบความถูกต้องของค่า SNR ที่วัดได้จากระบบดาวเทียม GLONASS (L1) จาก เครื่องรับสัญญาณ 2 เครื่องพบว่าในพื้นที่รับสัญญาณที่ 1 และ 2 ค่าที่วัดได้มีค่าต่างกัน ไม่เกิน ± 2 เดซิเบลเฮิร์ต ดังแสดงในรูปที่ ข-3 และ ข-4 ตามลำดับ



รูปที่ ข- 3 ค่าเฉลี่ยของค่า SNR จากระบบดาวเทียม GLONASS ในจุดทดสอบที่ 1



รูปที่ ข- 4 ค่าเฉลี่ยของค่า SNR จากระบบดาวเทียม GLONASS ในจุดทดสอบที่ 2

สำหรับการวัดสอบความถูกต้องของค่า SNR ที่วัดได้จากระบบดาวเทียม Beidou และ Galileo (L1) เนื่องจากทำการรับสัญญาณจากเครื่องรับสัญญาณเดียวกันจึงไม่สามารถเปรียบเทียบค่า ได้ ดังนั้นจึงสามารถแสดงค่า SNR ที่วัดได้จาก 2 พื้นที่รับสัญญาณเท่านั้น ดังแสดงในรูปที่ ข-5 และ ข-6



รูปที่ ข- 5 ค่าเฉลี่ยของค่า SNR จากระบบดาวเทียม Beidou ในจุดทดสอบที่ 1 และ 2



รูปที่ ข- 6 ค่าเฉลี่ยของค่า SNR จากระบบดาวเทียม Galileo ในจุดทดสอบที่ 1 และ 2

## บรรณานุกรม

Angelo, J. (2010). GNSS solution: Measuring GNSS Signal Strength. Inside GNSS, 20-25.

- Bilich, A., Axelrad, P., & Larson, K. M. (2007). Scientific Utility of the Signal-to-Noise Ratio (SNR) Reported by Geodetic GPS Receivers.
- Blanch, J., Walter, T., & Enge, P. (2015). Fast Multiple Fault Exclusion with Large Number of Measurements. *The Proceedings of International Technical Meeting of the Institute of Navigation*, 696-701.
- CSPS-PPP. Online Precise Point Positioning Service. Retrieved from https://webapp.geod.nrcan.gc.ca/geod/tools-outils/ppp.php)
- Dammalage, T., Satirapod, C., Kibe, S., & Ogaja, C. (2020). Wavelet Transform Application to C/A Code Multipath Mitigation at GPS Reference Stations for Improved Differential GPS Corrections. *Survey Review*, *42*, 240-255. doi:10.1179/003962610X 12572516251925
- Fang, Y., Hong, Y., Zhou, O., Liang, W., & Liu, W. (2015). A GNSS Satellite Selection Method Based on SNR Fluctuation in Multipath Environments. Int J Control Autom Syst, 8(11). doi:10.14257/ijca.2015.8.11.30
- Gerald, C. F., & Wheatley, P. O. (2004). *Applied Numerical Analysis (Seventh edition)*: PEARSON.
- Groves, P. (2013). GNSS solutions: multipath vs. NLOS signals. How does non-line-ofsight reception differ from multipath interference. *Inside GNSS, 8*(6), 40-44.
- Groves, P., Jiang, Z., Rudi, M., & Philip, S. (2013). *A Portfolio Aapproach to NLOS and Multipath Mitigation in Dense Urban Area.* Paper presented at the The 26th International Technical Meeting of the Satellite Division of the Institute of Navigation (ION 2013), Nashville Convention Center, Nashville, Tennessee, Nashville, TN.
- Hsu, L.-T., Gu, Y., & Kamijo, S. (2015). NLOS Correction/Exclusion for GNSS Measurement Using RAIM and City Building Models. *Sensors(Basel), 15*(7), 17329-17349. doi:10.3390/s150717329
- Hsu, L.-T., Tokura, H., Nobuaki, K., Gu, Y., & Kamijo, S. (2016). Multiple Faulty GNSS

Measurement Exclusion Based on Consistency Check in Urban Canyons. *IEEE* Sensors, 17(6), 1909-1907. doi:10.1109/JSEN.2017.2654359

- Iwase, T., Suzuki, N., & Watanabe, Y. (2013). Estimation and Exclusion of Multipath Range Error for Robust Positioning. *GPS solution, 17*(1), 53-62. doi:10.1007/s10291-012-0260-1
- Langley, R. B. (1999). Dilution of precision. *Innovation*. Retrieved from <u>https://pdfs.semanticscholar.org/c04c/d3dc971734ebe2ba1aa113e417e8b28b24</u> <u>8c.pdf</u>
- Leick, A. (2004). GPS satellite surveying third edition. Newyork: John Wiley & Sons.
- Lin, K. Q., Deng, Z. L., & Yin, L. (2018). *Effective Multipath Mitigation Methods for RTK in Urban Environments*. Paper presented at the The Proceedings of China Satellite Navigation Conference (CSNC) 2018, Beijing, China.
- Matera, R. E., Peña, G. A. J., Olivier, J., Carl, M., & Bertrand, E. (2019). *Characterization of Line-of-Sight and Non-Line-of-Sight Pseudorange Multipath Errors in Urban Environment for GPS and Galileo.* Paper presented at the The Proceedings of 2019 International Technical Meeting of The Institute of Navigation, Hyatt Regency Reston, Reston, Virginia.
- Petovello, M. (2013). Multipath vs. NLOS signal. Retrieved from https://insidegnss.com/multipath-vs-nlos-signals/
- Rizos, C. (1997). *Principles and practice of GPS surveying*. Australia: The School of Geomatic Engineering, The University of New South Wales Sydney NSW 2052.
- Sánchez, J. S., Thevenon, P., Gerhmann, A., & Brocard, P. (2017). Use of a Fisheye Camera for GNSS NLOS Exclusion and Characterization in Urban Environments. Paper presented at the The Proceedings of 2016 International Technical Meeting of The Institute of Navigation, Hyatt Regency Monterey, Monterey, California.
- Satirapod, C., & Rizos, C. (2005). Multipath Mitigation by Wavelet Analysis for GPS Base Station Applications. *Survey Review, 28*(295), 2-10. doi:10.1179/sre.2005.38.295.2
- Shirai, T., & Nobuaki, K. (2011). RTK-GPS Reliability Improvement in Dense Urban Areas. The proceeding of the 24th International Technical Meeting of the Satellite Division of The Institute of Navigation (ION GNSS 2011), 60, 960-967. doi:10.2322/jjsass.60.40

- Špánik, P., & Hefty, J. (2017). Multipath Detection with the Combination of SNR Measurements – Example from Urban Environment. *Geodesy and cartograpahy, 66*(2), 305-315. doi:10.1515/geocart-2017-0020
- Suzuki, T. (2011). High-accuracy GPS and GLONASS Positioning by Multipath Mitigation Using Omnidirectional Infrared Camera. *IEE International conference on robotic and automation*, 311-316. doi:10.1109/ICRA.2011.5980424
- Suzuki, T., & Nobuaki, K. (2015). *Simulation of GNSS Satellite Availability in Urban Environments Using Google Earth.* Paper presented at the The Proceedings of the ION 2015 Pacific PNT Meeting, Marriott Waikiki Beach Resort & Spa, Honolulu, Hawaii.
- Suzuki, T., Nobuaki, K., & Yasuda, A. (2004). *The Possibility of the Precise Positioning and Multipath Error Mitigation in Real-Time*. Paper presented at the The 2004 International Symposium on GNSS/GPS, Sydney, Australia.
- Takasu, T. (2013). RTKLIB ver.2.4.2 manual.
- Teunissen, P. J., & Montenbruck, O. (2017). *Springer Handbook of Global Navigation Satellite Systems*: Springer International Publishing AG 2017.
- Tokura, H. (2016). Effective satellite selection methods for RTK-GNSS NLOS exclusion in dense urban environments. *Proceedings of the 29th International Technical Meeting of The Satellite Division of the Institute of Navigation (ION GNSS+ 2016)*, 304-312. doi:10.33012/2016.14801
- Tokura, H., & Nobuaki, K. (2014). Using Multiple GNSS Constellations with Strict Quality Constraints for More Accurate Positioning in Urban Environments. *Scientific Research Publishing, 5*(4), 85-96. doi:10.4236/pos.2014.54011
- Tokura, H., & Nobuaki, K. (2016). *Effective Satellite Selection Methods for RTK-GNSS NLOS Exclusion in Dense Urban Environments.* Paper presented at the The 29th International Technical Meeting of the Satellite Division of The Institute of Navigation (ION GNSS+ 2016), Oregon Convention Center, Portland, Oregon.
- Tokura, H., & Nobuaki, K. (2017). Efficient Satellite Selection Method for Instantaneous RTK-GNSS in Challenging Environments. *Trans. Japan Soc. Aero. Space Sci, 60*(4), 221-229. doi:10.2322/tjsass.60.221

Tongleamnak, S., & Nagai, M. (2017). Simulation of GNSS Availability in Urban

Environments Using a PAranomic Image Dataset. *Hindawi International Journal of Navigation and Observation, 2017.* doi:10.1155/2017/8047158

- Townsend, B., & Fenton, P. (1994). A Practical Approach to the Reduction of Pseudorange Multipath Errors in a L1 GPS Receiver. Paper presented at the The Proceedings of the7th International Technical Meeting of the Satellite Division of the Institute of Navigation, Salt Palace Convention Center, Salt Lake City, UT.
- Uaratanawong, V., Satirapod, C., & Tsujii, T. (2020). Optimization Technique for Pseudorange Multipath Mitigation Using Different Signal Selection Methods. *Artificial Satellites, 55*(2), 77-86. doi:10.2478/arsa-2020-0006
- Uaratanawong, V., Satirapod, C., & Tsujii, T. (2021). Evaluation of Multipath Mitigation Performance Using Signal-to-Noise Ratio (SNR) Based Signal Selection Methods. *Journal of Applied Geodesy, 15*(1), 75-85. doi:10.1515/jag-2020-0045
- Wang, E., Cai, M., & Pang, T. (2012). A Simple and Effective GPS Reciever Autonomous Integrity Monitoring and Fault Isolation Approach. Paper presented at the International Conference on Control Engineering and Communication Technology, US.
- Yamamoto, H., Nobuaki, K., & Takusu, T. (2015). Satellite Based Train Positioning Using Three-Dimensional Track Maps. . *QR of RTRI*, 194-199. doi:10.2219/rtriqr.56.194

จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย Chulalongkorn University



**Chulalongkorn University** 

## ประวัติผู้เขียน

ชื่อ-สกุล	วลัญซ์อร เอื้อรัตนวงศ์	
วัน เดือน ปี เกิด	23 กุมภาพันธ์ 2530	
สถานที่เกิด	กรุงเทพมหานคร	
วุฒิการศึกษา	อ.ม.(ภูมิศาสตร์และภูมิสารสนเทศ) จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย	
	อ.บ.(ภูมิศาสตร์) จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย	
ที่อยู่ปัจจุบัน	38/167 ซอย บางกรวย -ไทรน้อย2 ถนน บางกรวย-ไทรน้อย	
	ตำบล บางกรวย อำเภอ บางกรวย จังหวัด นนทบุรี	
	รหัสไปรษณีย์ 11130	
ผลงานตีพิมพ์	วลัญซ์อร เอื้อรัตนวงศ์ และพรรณี ชีวินศิริวัฒน์ (2559). การประยุกต์ระบบ	
	สารสนเทศภูมิศาสตร์เพื่อกำหนดพื้นที่เสี่ยงต่อโรคไข้หวัดใหญ่ใน	
	กรุงเทพมหานคร. การประชุมวิชาการบัณฑิตศึกษาระดับชาติและนานาชาติ	
	ครั้งที่ 6, ศูนย์มานุษยวิทยาสิรินธร (องค์การมหาชน) กรุงเทพฯ, บัณฑิต	
	วิทยาลัย มหาวิทยาลัยศิลปากร.	
	Uaratanawong V, Satirapod C, Tsujii T. Optimization Technique	
	for Pseudorange Multipath Mitigation Using Different Signal	
	Selection Methods. Artificial Satellites, 2020; 55(2): 77-86.	
	Available from: 10.2478/arsa-2020-0006	
	Uaratanawong V, Satirapod C, Tsujii T. Evaluation of multipath	
	mitigation performance using signal-to-noise ratio (SNR) based	
	signal selection methods. Journal of Applied Geodesy, 2021;	
	15(1):75-85. Available from: 10.1515/jag-2020-0045	