

## รายละเอียดประกอบการจัดซื้อ/จัดจ้าง

1. ชื่อ ชุดปฏิบัติการระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS)
2. จำนวนที่ต้องการ 1 ชุด
3. เหตุผลและความจำเป็น

สาขาวิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์อากาศยาน ภาควิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์และโทรคมนาคม คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี เป็นสาขาภายใต้นโยบายผลิตบัณฑิตพันธุ์ใหม่ โดยทำการจัดการเรียนการสอนเฉพาะด้านเพื่อผลิตและพัฒนาบุคลากรด้านอุตสาหกรรมการบิน และยังเป็น การจัดการเรียนการสอนที่เน้นปฏิบัติ ซึ่งเป็นส่วนสำคัญในการสนับสนุนการดำเนินตามนโยบายของภาครัฐ ที่ ช่วยส่งผลกระทบต่อการพัฒนาประเทศไปสู่การเป็นศูนย์กลางทางการขนส่งทางอากาศของภูมิภาคเอเชีย

ปัจจุบันระบบเครื่องช่วยการเดินอากาศได้ถูกกำหนดมาตรฐานสำหรับการใช้งานชุดปฏิบัติการ ระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS) เป็นการ เรียนรู้ทักษะด้าน การควบคุมสั่งงานในด้านการบินของเครื่องบินในรูปแบบดิจิทัล โดยตัวเครื่องหรือชุด ทดลองประกอบอยู่บนแผงหน้าปัทม์ ที่มีลักษณะคล้ายกับแผงควบคุม ของนักบิน ผู้เรียนสามารถทำการ ทดลองแต่ละการทดลองโดยมีไฟแสดงผล และมีระบบ Fault Simulation เพื่อให้ผู้เรียนสามารถแก้ไขปัญหา ที่เกิดขึ้นได้โดยเรียนรู้และทดลองตามแต่ละชนิดของปัญหาซึ่งเป็นการแสดงถึง ลักษณะการทำงานจริงของแต่ละ ระบบ อีกทั้งเพื่อให้นักศึกษาได้เกิดทักษะและเป็นการเสริมสร้าง ประสบการณ์ในการปฏิบัติงานกับระบบ จริง ดังนั้นการจัดการเรียนการสอน จึงมีความจำเป็นอย่างยิ่งที่ต้อง อาศัยเครื่องมือดังกล่าวเพื่อช่วยในการวัด และวิเคราะห์การทำงาน การส่งข้อมูลสัญญาณทางดิจิทัลควบคุมในรูปแบบ ARNIC 429 data bus การ วิเคราะห์สัญญาณการควบคุมสำหรับระบบ เครื่องช่วยการเดินอากาศระบบควบคุมงานต่างๆ เพื่อรองรับการ จัดการเรียนการสอนเชิงปฏิบัติการ รวมถึงการบริการทางวิชาการ เพื่อเป็นการยกระดับมาตรฐานของการ จัดการเรียนการสอนของภาควิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์และโทรคมนาคม ให้สูงขึ้นเพื่อให้ บรรลุตาม วัตถุประสงค์ของหลักสูตรและเพื่อเป็นการรองรับการเปลี่ยนแปลงของเทคโนโลยีต่อไปในอนาคต

4. ราคามาตรฐานหรือราคาที่เคยซื้อครั้งล่าสุดท้าย ภายในระยะเวลา 2 ปี งบประมาณ -
5. ราคามาตรฐานหรือราคาที่เคยซื้อครั้งล่าสุดท้ายภายในระยะเวลา ไม่เคยซื้อครั้งไหนในระบบนี้
6. วงเงินที่ได้รับอนุมัติ 25,000,000 บาท
7. กำหนดเวลาที่ต้องการใช้ 150 วัน
8. คณะกรรมการพิจารณาผลการประกวดราคาอิเล็กทรอนิกส์
  - 8.1. นายวิเชียร อูบแก้ว ประธานกรรมการ
  - 8.2. นายวันเฉลิม ชื่นวัฒนพงศ์ กรรมการ
  - 8.3. นายบุญฤทธิ์ คุ่มเขต กรรมการและเลขานุการ

9. คณะกรรมการตรวจรับพัสดุ

- |                    |             |                     |
|--------------------|-------------|---------------------|
| 9.1. ผศ.ดร.ไพฑูรย์ | รักเหลือ    | ประธานกรรมการ       |
| 9.2. นายวิโรจน์    | พิราจเนนชัย | กรรมการ             |
| 9.3. ผศ.ดร.นิพนธ์  | ทางทอง      | กรรมการและเลขานุการ |

10. บริษัท/ห้าง/ร้านที่จัดจำหน่าย พร้อมเบอร์โทรศัพท์และเบอร์โทรสาร

- |                                      |                            |
|--------------------------------------|----------------------------|
| 10.1. บริษัท โคตรอน จำกัด            | โทรศัพท์ 02-183-0231 ถึง 2 |
| 10.2. บริษัท วูโคร (ประเทศไทย) จำกัด | โทรศัพท์ 02-878-5580       |
| 10.3. บริษัท แพน ไอที โซลูชั่น จำกัด | โทรศัพท์ 02-432-4052       |

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด

(นายวิโรจน์ พิราจเนนชัย)

ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด

(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร. นิพนธ์ ทางทอง)

ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด

(นายอภิสิทธิ์ ศรีวรรณ)

ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....หัวหน้าหน่วยงาน

(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร.ศิวกร อ่างทอง)

ตำแหน่ง คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์

## รายละเอียดประกอบการจัดซื้อ/จัดจ้าง

1. ชื่อ ชุดปฏิบัติการระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS)
2. จำนวนที่ต้องการ 1 ชุด
3. เหตุผลและความจำเป็น

สาขาวิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์อากาศยาน ภาควิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์และโทรคมนาคม คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี เป็นสาขาภายใต้นโยบายผลิตบัณฑิตพันธุ์ใหม่ โดยทำการจัดการเรียนการสอนเฉพาะด้านเพื่อผลิตและพัฒนาบุคลากรด้านอุตสาหกรรมการบิน และยังเป็นการจัดการเรียนการสอนที่เน้นปฏิบัติ ซึ่งเป็นส่วนสำคัญในการสนับสนุนการดำเนินตามนโยบายของภาครัฐ ที่ช่วยส่งผลต่อการพัฒนาประเทศไปสู่การเป็นศูนย์กลางทางการขนส่งทางอากาศของภูมิภาคเอเชีย ชุดปฏิบัติการระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS) เป็นการเรียนรู้ทักษะด้านการควบคุมสั่งงานในด้านการบินของเครื่องบินในรูปแบบดิจิทัล โดยเป็นการทำงานที่ประกอบไปด้วยการทำงานดังต่อไปนี้

- 3.1 เป็นชุดปฏิบัติการระบบเครื่องวัดประกอบการบินอิเล็กทรอนิกส์อากาศยาน (Aircraft Electronic Flight Instrument System Trainer : EFIS) ซึ่งเป็นระบบการแสดงผลข้อมูลของเครื่องวัดแบบอิเล็กทรอนิกส์ แบบ Glass Cockpit
  - 3.2 มีระบบ ARINC 429 data interface standards
  - 3.3 มีจุดวัดสัญญาณโดยใช้ดิจิทัลออสซิลโลสโคปสำหรับวัดทดสอบสัญญาณ
  - 3.4 สามารถเรียนรู้ ซ่อมบำรุง และ การแก้ไขปัญหาระบบ digital bus EFIS system
  - 3.5 มี EFIS control panel
  - 3.6 มีระบบ FMS หรือ MCDU
  - 3.7 มีระบบป้องกันความเสียหายจากการทดลองของระบบ
  - 3.8 มีโปรแกรมคอมพิวเตอร์เพื่อควบคุมการทำงานของระบบ
4. รายละเอียดคุณลักษณะเฉพาะ
    - 4.1 ชุดปฏิบัติการระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS) สามารถปรับค่าพารามิเตอร์การแสดงผล เช่น ความสูง ความเร็ว บนหน้าจอแสดงผลแบบ PFD ได้
    - 4.2 อุปกรณ์ประกอบสำหรับชุดปฏิบัติการ อย่างน้อยจะประกอบไปด้วย
      - 4.2.1 AHRS + Magnetometer
      - 4.2.2. ADC (Air Data Computer)
      - 4.2.3 Outside Air Temperature Probe
      - 4.2.4 มีชุดอินเตอร์เฟสกับระบบอื่น เช่น VOR, DME เป็นต้น
      - 4.2.5 ARINC 429 reader

#### 4.3 การวัดและทดสอบสัญญาณของระบบ

4.3.1 มีจุดวัดและทดสอบสัญญาณไฟฟ้าของระบบโดยที่ไม่ต้องถอดหรือโครงสร้างของชุดทดลอง

4.3.2 สามารถวัดสัญญาณ ARINC 429 เอาท์พุท ของ AHRS data

4.3.3 สามารถวัดสัญญาณ x, y, z เอาท์พุทของ AHRS data

4.3.3 สามารถวัดสัญญาณ ARINC 429 เอาท์พุท ของ Air data

4.3.4 สามารถเปลี่ยนแปลงหรือปรับค่าของสัญญาณในระบบ EFIS ได้

#### 4.4 จอแสดงผลของระบบ EFIS

4.4.1 แสดงผลแบบ EADI และ EHSI ที่ปรับค่าพารามิเตอร์ต่าง ๆ ได้

4.4.2 สามารถเลือกแสดงผลแบบ PFD, ND และเปลี่ยนโหมดการแสดงผลเป็นแบบ Map mode, Plan mode, Rose mode ได้

4.4.3 สามารถแสดงผลของข้อมูลระบบเครื่องยนต์ (Engine parameter) ได้

#### 4.5 ระบบ FMS/MCDU

4.5.1 สามารถป้อนข้อมูลเกี่ยวกับ Flight plan ได้คล้ายกับใช้ในเครื่องบินจริง

4.5.2 สามารถปรับ แก้ไข ข้อมูลของ Flight plan ได้

4.5.3 สามารถแสดงเส้นทางการบินจากต้นทางไปยังปลายทางได้

4.5.4 สามารถเรียกดูข้อมูลต่างๆ ที่เกี่ยวข้องกับ Flight plan ของเครื่องบินได้

#### 4.6 การจำลองข้อผิดพลาด (Fault simulation) ของระบบ

4.6.1 สามารถจำลองความผิดพลาดของระบบที่เกี่ยวข้องกับสายสัญญาณชำรุด (Broken wires)

4.6.2 สามารถจำลองความผิดพลาดของระบบที่เกี่ยวข้องกับสัญญาณอินพุทของระบบเสียหาย

4.6.3 สามารถจำลองความผิดพลาดของระบบที่เกี่ยวข้องกับสัญญาณเอาต์พุทของระบบเสียหาย

4.6.4 มีแผงหน้าปัดหรือชุดควบคุม เพื่อจำลองความผิดพลาดของระบบ

4.6.5 สามารถใช้โปรแกรมคอมพิวเตอร์เพื่อควบคุมการจำลองความผิดพลาดของระบบ

#### 4.7 มีระบบ จำลองข้อมูลของ AHRS

#### 4.8 มีระบบ magnetometer senses magnetic field information

#### 4.9 ระบบ Air Data Computer

#### 4.10 มี outside mounted temperature probe

#### 4.11 มีระบบ WASS/GPS

#### 4.12 ชุดปฏิบัติการฯ สามารถใช้กับระบบไฟฟ้า 220 VAC 50 Hz

#### 4.13 มีคู่มือ Maintenance Manual, Interconnecting Diagram, Wiring Diagram ซึ่งครอบคลุม

4.13.1 Interconnection Check

4.13.2 Functional Check

4.13.3 Troubleshooting

5. อุปกรณ์ประกอบการทดสอบสัญญาณ จำนวน 1 ชุด โดยมีรายละเอียดดังต่อไปนี้

5.1 เครื่องวิเคราะห์สัญญาณความถี่ (Spectrum Analyzer) จำนวน 4 เครื่อง  
โดยมีรายละเอียดคุณลักษณะเฉพาะดังต่อไปนี้

- 5.1.1 มีความถี่ใช้งาน ตั้งแต่ 5 KHz ถึง 3 GHz
- 5.1.2 มีค่าความแม่นยำของ Reference frequency (Aging per year)  $1 \times 10^{-6}$
- 5.1.3 มีความละเอียดของความถี่ (frequency resolution) เท่ากับ 1 Hz
- 5.1.4 มีค่า Resolution bandwidth (Range) 1Hz to 3MHz in 1/3 sequence
- 5.1.5 มีค่า Video filter (Range) 1Hz to 3MHz in 1/3 sequence
- 5.1.6 มีจำนวนจุดกวาดสัญญาณ Number of sweep (trace) points 1183 จุด
- 5.1.7 มีค่า SSB phase noise อย่างน้อย ดังนี้  
ที่ Frequency เท่ากับ 500 MHz
  - Carrier offset 30 KHz น้อยกว่า -88 dBc (1Hz)
  - Carrier offset 100 KHz น้อยกว่า -98 dBc (1Hz)
  - Carrier offset 1 MHz น้อยกว่า -120 dBc (1Hz)
- 5.1.8 มีค่า Third Order Intercept (TOI) ดังนี้
  - ที่ 1 GHz เท่ากับ +7 dBm
  - ที่ 2.4 GHz เท่ากับ +10 dBm
- 5.1.9 มีค่า Display Average Noise Level (DANL) ดังนี้
  - 1 MHz ถึง 10 MHz น้อยกว่า - 127 dBm
  - 10 MHz ถึง 2 GHz น้อยกว่า - 142 dBm
  - 2 GHz ถึง 3 GHz น้อยกว่า - 138 dBm
- 5.1.10 มี Number of trace เท่ากับ 2 trace
- 5.1.11 มีหน่วยแสดงผล (unit of level axis) ดังนี้ dBm, dBmV, dB<sub>uv</sub>, V, W
- 5.1.12 มี Trace detector ดังนี้ Max. peak, Min. peak, Auto peak, Sample, RMS
- 5.1.13 มีค่า Setting Range of reference level -130 dBm ถึง + 30dBm
- 5.1.14 มีค่า VSWR ของ RF input ดังนี้
  - 5 kHz  $\leq$  f  $\leq$  1 GHz น้อยกว่า 1.5 (nom.)
  - 1 GHz < f  $\leq$  3 GHz น้อยกว่า 2 (nom.)
- 5.1.15 มีค่า Input attenuator 0dB ถึง 40dB สำหรับ 5dB step
- 5.1.16 มี Port interface ดังนี้ LAN interface และ USB 2.0
- 5.1.17 มีค่า Absolute level uncertainty ที่ 100MHz น้อยกว่า 0.3 dB
- 5.1.18 มีค่า Attenuator uncertainty น้อยกว่า 0.3 dB
- 5.1.19 มีค่า Total measurement uncertainty ดังนี้

10 MHz  $\leq$  f  $\leq$  3 GHz น้อยกว่า 1.25 dB

5.1.20 มี Resolution ของ display คือ 1366 x 768 pixel

5.1.21 ขนาดของหน้าจอแสดงผลสัญญาณ มากกว่า 10 นิ้ว

5.1.22 เครื่องวิเคราะห์สัญญาณความถี่ชนิดนี้สามารถทำได้ทั้งการวิเคราะห์คลื่นความถี่ (Spectrum Analyzer), วิเคราะห์ระบบ (Vector Network Analyzer), และให้กำเนิดสัญญาณ (Tracking Generator) ได้ในอุปกรณ์ชิ้นเดียว โดยที่ไม่ต้องมีอุปกรณ์เสริมต่อพ่วงเพิ่มเติม

5.1.23 มีคุณสมบัติของ Tracking Generator

5.1.23.1 ย่านความถี่ 5 KHz – 3GHz

5.1.23.2 มีค่าการวัดแบบ Tracking Generator mode และ Independent Source Mode

5.1.23.3 ย่านกำลังขาออก ที่ 2Mhz-3GHz : 0 dBm to -30 dBm (nom.)

5.1.23.4 ย่าน Frequency Response :  $\pm 3$  dB (nom.)

5.1.23.5 ย่าน Absolute level uncertainty at 100 MHz :  $\pm 1$  dB (nom.)

5.1.24 มีอุปกรณ์ทดลองคลื่นความถี่ (RF Teaching Board) ที่จะต้องอยู่ภายใต้เครื่องหมายการค้าเดียวกันกับอุปกรณ์วิเคราะห์ความถี่ (Spectrum Analyzer) โดยมีวงจรของอุปกรณ์ทดลองต้องมีองค์ประกอบอย่างน้อย ดังนี้

5.1.24.1 Upconverter

5.1.24.2 Downconverter

5.1.24.3 Power Supply

5.1.24.4 Calibration Kit

5.1.24.5 DC/DC converter

5.1.24.6 Local Oscillator (LO)

5.2 เครื่องกำเนิดสัญญาณความถี่วิทยุ เพื่อใช้ในการตรวจสอบระบบ Avionics จำนวน 1 เครื่อง โดยมีรายละเอียดคุณลักษณะเฉพาะดังต่อไปนี้

5.2.1 เป็นเครื่องกำเนิดสัญญาณความถี่วิทยุตั้งแต่ 8KHz ถึง 3GHz แบบตั้งโต๊ะ โดยมีจอแสดงผลในการตั้งค่าข้อมูลขนาดไม่น้อยกว่า 5 นิ้วแบบสัมผัสหน้าจอได้ หรือดีกว่า

5.2.2 สามารถ Modulate เพื่อใช้งานทางด้าน Avionics modulation ได้ เช่น VOR, ILS, Marker Beacon, ADF (Automatic Direction Finder)

5.2.3 มีคุณลักษณะทางเทคนิคเฉพาะของเครื่องกำเนิดสัญญาณความถี่วิทยุในด้าน VOR mode ดังต่อไปนี้

5.2.3.1 มี frequency range ตั้งแต่ 108MHz ถึง 118MHz

#### 5.2.3.2 Frequency setting range (Modulation tones)

- 30 Hz reference ตั้งแต่ 10Hz ถึง 60Hz
- 9.96KHz FM carrier ตั้งแต่ 5KHz ถึง 15KHz
- COM/ID tone (Code Identification) ตั้งแต่ 0.1Hz ถึง 20KHz

#### 5.2.3.3 FM deviation setting range ของ 9.96KHz FM carrier ตั้งแต่ 0Hz ถึง 960Hz

#### 5.2.3.4 FM deviation error ของ 9.96KHz FM carrier ที่ 480Hz deviation มีค่าน้อยกว่า 1 Hz

#### 5.2.3.5 AM depth error

- 30Hz (Variable, Reference) ที่ 30% AM depth น้อยกว่า 0.5% AM depth
- 9.96KHz FM carrier ที่ 30% AM depth น้อยกว่า 0.5% AM depth
- COM/ID, tone = 1020 Hz, depth = 10 % น้อยกว่า 0.5% AM depth

#### 5.2.3.6 Bearing angle

- Setting range ตั้งแต่ 0° to 360°
- Error น้อยกว่า 0.05°
- Setting resolution 0.01°

### 5.2.4 มีคุณลักษณะทางเทคนิคเฉพาะของเครื่องกำเนิดสัญญาณความถี่วิทยุตั้งในด้าน ILS mode ดังต่อไปนี้

#### 5.2.4.1 ILS-LOC มี frequency range ตั้งแต่ 108MHz ถึง 118MHz

#### 5.2.4.2 ILS-GS มี frequency range ตั้งแต่ 329MHz ถึง 335MHz

#### 5.2.4.3 Frequency setting range (ILS modulation tone)

- 90Hz tone ตั้งแต่ 60Hz ถึง 120Hz
- 150Hz tone ตั้งแต่ 100Hz ถึง 200Hz
- COM/ID tone ตั้งแต่ 0.1Hz ถึง 20kHz

#### 5.2.4.4 Frequency setting resolution (ILS modulation tone)

- 90Hz tone 0.3 Hz
- 150Hz tone 0.5 Hz
- COM/ID tone 0.1 Hz

#### 5.2.4.5 AM depth error

- SDM = 40 % น้อยกว่า 0.8 % AM depth
- SDM = 80 % น้อยกว่า 1.6 % AM depth
- COM/ID, tone = 1020 Hz, depth = 10 % น้อยกว่า 0.5 % AM depth

#### 5.2.4.6 Difference in depth of modulation (DDM)

- Setting range 0 to  $\pm$ SDM
- Setting resolution 0.0001
- Error น้อยกว่า 0.0003 + 2 % of DDM reading

#### 5.2.4.7 ILS Phase

- Setting range 0° to 120°
- Setting resolution 0.01°
- Error น้อยกว่า 0.05°

#### 5.2.5 มีคุณลักษณะในด้าน Marker Beacon mode มี frequency range ตั้งแต่ 74MHz ถึง 76MHz โดยมีค่าคุณสมบัติดังนี้

5.2.5.1 Marker frequency 400Hz, 1300Hz, 3000Hz

5.2.5.2 COM/ID tone frequency setting range 0.1 Hz to 20 kHz

5.2.5.3 COM/ID tone frequency setting resolution 0.1 Hz

5.2.5.4 AM depth setting range 0 % to 100 %

5.2.5.5 AM depth setting resolution 0.1 %

#### 5.2.5.6 AM depth error

- Marker tone น้อยกว่า 4 % AM depth
- COM/ID, tone = 1020 Hz น้อยกว่า 0.5 % AM depth

#### 5.2.6 มีคุณลักษณะในด้าน ADF (Automatic Direction Finder)

5.2.6.1 ADF frequency setting range 0.1 Hz ถึง 20 kHz

5.2.6.2 ADF setting resolution 0.1 Hz

5.2.6.3 AM depth setting range 0 % ถึง 100 %

5.2.6.4 AM depth setting resolution 0.1 %

#### 5.2.7 มีคุณลักษณะในด้าน Power factor correction : in line with EN 61000-3-2

#### 5.2.8 มีคุณลักษณะในด้าน Electromagnetic compatibility : EU: in line with EMC Directive 2004/108/EC

#### 5.2.9 มีคุณสมบัติในด้าน Analog modulation (AM/FM/ $\phi$ M)

6. ผู้เสนอราคาต้องเป็นตัวแทนศูนย์ฝึกอบรม EASA part 147 ที่มีการเปิดสอนหลักสูตร approved basic training Cat B1.1 ในประเทศไทย และต้องมีเอกสารรับรองจากศูนย์ฝึกอบรม EASA part 147 ว่า ชุดปฏิบัติการระบบ Electronics Flight Instruments System/Flight Management System (EFIS/FMS)



เป็นไปตามมาตรฐาน EASA part 147 เพื่อเป็นการยืนยันว่าครุภัณฑ์ดังกล่าวสามารถนำมาใช้ในการฝึกอบรม การจัดตั้งเป็นศูนย์สอบ และสอนการฝึกทักษะปฏิบัติภายใต้มาตรฐาน EASA

7. ผู้เสนอราคาต้องทำเครื่องหมายหรือส่วนแสดงข้อกำหนดในแคตตาล็อกหรือเอกสารอ้างอิงให้ชัดเจนว่า คุณสมบัติดังกล่าวตรงตามข้อกำหนดของมหาวิทยาลัยหรือดีกว่า
8. กำหนดส่งมอบ ภายใน.....150.....วัน
9. ระยะเวลาการรับประกันไม่น้อยกว่า.....1.....ปี
10. สถานที่ส่งมอบ ..คณะวิศวกรรมศาสตร์...มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีราชมงคลธัญบุรี.....

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด  
(นายวิโรจน์ พิราจเนนชัย)  
ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด  
(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร. นิพนธ์ ทางทอง)  
ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....ผู้กำหนดรายละเอียด  
(นายอภิสิทธิ์ ศรีวรรณ)  
ตำแหน่ง อาจารย์

ลงชื่อ.....หัวหน้าหน่วยงาน  
(ผู้ช่วยศาสตราจารย์ ดร.ศิวกร อ่างทอง)  
ตำแหน่ง คณบดีคณะวิศวกรรมศาสตร์