การเพิ่มสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ที่ไหลแบบเทอร์บูเลนท์ เหนือสภาวะวิกฤติในช่องการไหลแอนนูลัสโดยการพันเกลียวลวดรอบผิวท่อ Enhancement of Convective Heat Transfer Coefficients of CO₂ Supercritical Flow in Annulus Channel with Spiral Wire Wrapped Around Tube Surface

วีระวุฒิ อรุณวรรธนะ1*, ยุทธนา อุไรชื่น², ปรเมษฐ์ จันทร์เพ็ง³

Weerawoot Arunwattana^{1*}, Yuthana Uraichean², Poramate Chunpang³ Received: 8 May 2017; Accepted: 9 August 2017

บทคัดย่อ

งานวิจัยนี้ได้ทำการทดลองเปรียบเทียบค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ที่ไหลแบบเทอร์บูเลนท์เหนือ สภาวะวิกฤติในช่องการไหลแอนนูลัสที่วางในแนวนอนในกรณีที่ผิวท่อมีการพันเกลียวลวด (ความหนา 1.7 มิลลิเมตร) ที่มีระยะ พิตซ์ 2 เซนติเมตร 3 เซนดิเมตร และ 4 เซนติเมตร กับกรณีที่ผิวท่อไม่พันเกลียวลวด (ช่องการไหลมีเส้นผ่านศูนย์กลางไฮโดร ลิคส์ 3.87 มิลลิเมตร) โดยทำการทดลองที่อัดราการไหลของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ 0.086 กิโลกรัมต่อวินาที ที่ความดันสัมบูรณ์ 75 บาร์ 80 บาร์ และ 90 บาร์ ในช่วงอุณหภูมิ 30 – 70 องศาเซลเซียส จากผลการทดลองพบว่า ค่าสัมประสิทธิ์การพาความ ร้อนของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ในกรณีที่พันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 เซนติเมตร มีค่าสูงกว่าในกรณีที่พันเกลียวลวดที่ระยะ พิตซ์ 3 เซนติเมตร 4 เซนติเมตรและในกรณีที่ไม่พันเกลียวลวด ตามลำดับทั้งสามความดัน ในขณะที่ความดันสูญเสียของแก๊ส คาร์บอนไดออกไซด์ในกรณีที่พันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 เซนติเมตร 3 เซนติเมตร และ 4 เซนติเมตร มีค่าสูงกว่า 8.2 5 และ 4 เท่าของกรณีไม่พันเกลียวลวดตามลำดับ นอกจากนี้ยังพบว่าการเพิ่มสัมประสิทธิ์การพาความร้อนในกรณีก่องพันเกลียวลวด จะมีประสิทธิภาพสูงสุดเกิดขึ้นในบริเวณอุณหภูมิวิกฤติเสมือน และประสิทธิภาพในการเพิ่มจะลดลงเมื่ออุณหภูมิอยู่ห่างจาก อุณหภูมิวิกฤติเสมือน

้**คำสำคัญ:** สัมประสิทธิ์การพาความร้อน การไหลแบบเทอร์บูเลนท์ เส้นผ่านศูนย์กลางไฮโดรลิคส์ ระยะพิตซ์ อุณหภูมิวิกฤติเสมือน

Abstract

This research investigated convective heat transfer coefficients of CO_2 -super critical turbulent flow in an horizontally annular channel comprising a tube surface wrapped by wire (1.7 mm thickness) with three pitch distances: 2 cm, 3 cm and 4 cm. Results were compared with those from a smooth tube surface having 3.87 mm hydraulic diameter. In the test conditions, CO_2 mass flow rate was held constant at 0.086 kg/s and experiments performed at three absolute pressure values of CO_2 , 75 bar, 80 bar and 90 bar. At each pressure, the CO_2 bulk temperature was varied from 30 °C to 70 °C. From the experimental results it was found in all tests that convective heat transfer coefficients of CO_2 of a tube surface wrapped by 2 cm pitch distance were higher than in the case of tube surface wrapped by 3 cm, 4 cm pitch or a smooth tube surface. Pressure losses of CO_2 in the tube surface wrapped by 2 cm, 3 cm and 4 cm pitch distances were 8.2X, 5X and 4X higher respectively than with a smooth tube surface. In addition, the maximum efficiency in enhancement of convective heat transfer coefficient of CO_2 with spiral wire wrapped around the tube surface approximates the pseudo critical temperature and the efficiency will decline when the CO_2 bulk temperature is far away from the pseudo critical temperature

Keywords: Convective heat transfer coefficient, turbulent flow, hydraulic diameter, pitch distance, the pseudo critical temperature

บทนำ

ระบบปั๊มความร้อนเป็นระบบทางเลือกหนึ่งที่น่าสนใจที่ได้นำ มาประยกต์ใช้ในหลาย ๆ ด้าน เช่น การผลิตน้ำร้อน การอบ แห้ง เป็นต้น เนื่องจากประสิทธิภาพพลังงานสูงกว่าระบบเดิม ที่ใช้ อย่างไรก็ตามเนื่องจากสารทำงานเดิมจำพวก CFCs. HCFCs ที่ใช้ในระบบปั้มความร้อนจะถูกยกเลิก เช่น R12, R22 เป็นต้น เนื่องจากมีผลกระทบต่อการทำลายชั้นโอโซน¹ (Ozone depleting) นอกจากนี้สารเหล่านี้ยังมีค่า GWP สูง (Global Warming Potential) สำหรับในประเทศที่พัฒนาแล้ว เช่น เยอรมัน ได้ยกเลิกการใช้สารทำงานเหล่านี้แล้ว ดังนั้น สารทำงานที่มีค่า ODP (Ozone Depleting Potential) และ GWP ต่ำหรือไม่มีเลยกำลังได้รับความสนใจเพื่อนำมาใช้ ทดแทนสารทำงานเดิม ได้แก่ สารทำงานจำพวก HFCs (Hydro-fluorocarbons) เช่น R-134a, R-410A ที่ไม่มีผลต่อ การทำลายชั้นโอโซน แต่สารเหล่านี้ยังมีผลกระทบต่อการ ทำให้สภาวะโลกร้อนขึ้น หรือมีค่า GWP สูง ล่าสุดได้มีการนำ เอาสารทำงานธรรมชาติ คือ แก๊สคาร์บอนไดออกไซด์มาใช้ใน ระบบปั้มความร้อน² เนื่องจากสารนี้ไม่มีผลต่อการทำลายชั้น บรรยากาศโอโซน และมีค่า GWP = 1 ในขณะที่สารทำงาน เดิม เช่น R-134a และ R-410A มีค่า GWP = 1300 และ 1900 ตามลำดับ แต่เนื่องจากแก๊สคาร์บอนใดออกไซด์มีอุณหภูมิ ้ วิกฤติต่ำ (31°C) และมีความดันวิกฤติสูง (73.8 bars) ดังนั้น ในช่วงกระบวนการระบายความร้อน (cooling process) จะ ต้องทำงานเหนือจุดวิกฤติ ในขณะที่กระบวนการให้ความร้อน (heating process) จะทำงานใต้จุดวิกฤติ จึงเรียกวัฏจักรนี้ว่า *"Transcritical cycle*" ด้วยเหตุนี้ระบบปั๊มความร้อนนี้จะมีขนาด เล็กลงกว่าเดิมเนื่องจากทำงานที่ความดันสูง เมื่อพิจารณาใน ช่วงกระบวนการระบายความร้อน พบว่า แก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ ใหลแบบเฟสเดียว (single phase flow) ดังนั้นการออกแบบ ้อุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อน (gas cooler) ผลเนื่องจาก Pinch ไม่มี จึงทำให้ระบบนี้สามารถออกแบบที่อุณหภูมิสูงได้ ้ดังนั้นอุปกรณ์สำคัญในการออกแบบระบบนี้ คือ แก๊สคูลเลอร์ อย่างไรก็ตามการออกแบบอุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อนจะ ้ต้องคำนึงถึงความปลอดภัยของผู้บริโภค โดยจะต้องออกแบบ ให้มั่นใจว่าแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์หรือสารหล่อลื่นจะไม่ไป ้ผสมกับผลผลิตที่ผลิตได้ในกรณีเกิดการรั่วไหลขึ้น ดังนั้นการ ้ออกแบบให้อุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อนเป็นแบบผนังเดี่ยว จึงเป็นการออกแบบที่เสี่ยงที่สุดเนื่องจากระบบทำงานที่ความ ดันสูง การออกแบบอุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อนแบบผนัง สองชั้นจึงเป็นรูปแบบหนึ่งที่สามารถแก้ไขปัญหาดังกล่าวได้

จากการที่ให้อุปกรณ์แลกเปลี่ยนความร้อนเป็นแบบ ผนังหนาสองชั้น ความต้านทานความร้อนที่เกิดขึ้นจึงมีค่าสูง กว่าระบบแบบผนังเดี่ยว ดังนั้นจึงมีความจำเป็นต้องหาวิธีการ ลดความด้านทานความร้อนลง การปรับปรุงผิวการแลกเปลี่ยน ความร้อนเป็นวิธีการที่ใช้กันอย่างแพร่หลายเนื่องจากเป็น มาตรการปรับปรุงแบบ passive จากงานวิจัยที่ผ่านมา พบว่า การเพิ่มสมรรถนะการถ่ายโอนความร้อนโดยการปรับปรุงผิว การแลกเปลี่ยนความร้อนส่วนใหญ่ปรากฏในของไหลที่ไหลใน สภาวะความดันปกติ^{3,4} ดังนั้นงานวิจัยนี้ได้ทำการปรับปรุงผิว แลกเปลี่ยนความร้อนด้านแก๊ส CO₂ ที่ไหลเหนือความดัน วิกฤติในช่องการไหลแอนนูลัส โดยการพันเกลียวลวดรอบผิว ท่อ จากนั้นได้ทำการทดลองเพื่อเปรียบเทียบค่าสัมประสิทธิ์ การพาความร้อนและความดันสูญเสียระหว่างท่อที่ทำการ ปรับปรุงกับท่อที่ยังไม่ได้ปรับปรุง

วัสดุอุปกรณ์และวิธีการศึกษา

งานวิจัยนี้ได้ทำการทดลองหาค่าสัมประสิทธิ์การพา ความร้อน และความดันสูญเสียของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ ที่ไหลในช่องการไหลแอนนูลัสแบบที่มีเกลียวลวดพันรอบผิว ท่อกับกรณีไม่มีเกลียวลวดพัน โดยมีชุดปฏิบัติการทดลอง เดียวกันกับของ ปรเมษฐ์ จันทร์เพ็งและคณะ⁵ (Figure 1)

พิจารณาจาก Figure 1 ชุดปฏิบัติการทดลอง ประกอบด้วย 1. ถังเก็บแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ (CO, container) ทำหน้าที่เติมแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์เข้าสู่ระบบ 2. วาล์วปรับละเอียด (Needle valve) ทำหน้าที่เปิด-ปิด และ ปรับอัตราการไหล 3. ตัวกรอง (Filter) 4. เกจความดัน (Pressure gage) ทำหน้าที่วัดความดันของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ 5. แก๊สบูสเตอร์ (Gas booster) ทำหน้าที่เพิ่มความดันของ แก๊สให้สูงขึ้น 6. สกรูวาล์ว (Screw valve) ทำหน้าที่ปิด-เปิด การใหลของสารทำงาน 7. ปั๊มหมุนเวียนแก๊ส (Circulation gas pump) ทำหน้าที่หมุนเวียนแก๊สให้ไหลในระบบ 8. อุปกรณ์อุ่น แก๊ส (Pre-heater) ทำหน้าที่อุ่นแก๊สให้มีอุณหภูมิสูงขึ้น 9. อุปกรณ์ทำความเย็น (Pre-cooler) ทำหน้าที่ลดอุณหภูมิ ของแก๊ส 10. อุปกรณ์วัดอัตราการไหลของแก๊ส (Coriolis gas mass flow meter) ทำหน้าที่วัดอัตราการไหลของแก๊ส 11. อุปกรณ์วัดความดันแตกต่าง (Differential pressure transducer) 12. ส่วนการทดลอง (Test section) เป็นส่วนที่ ใช้สำหรับการทดลอง 13. อุปกรณ์วัดอัตราการไหลของน้ำ (Rota flow meter) 14. อุปกรณ์อุ่นน้ำ (Pre-heater) ทำหน้าที่ อุ่นน้ำให้มีอุณหภูมิสูงขึ้น 15. อุปกรณ์ทำความเย็น (Pre-cooler) ทำหน้าที่ลดอุณหภูมิของน้ำให้มีอุณหภูมิลดลง 16. ถังเก็บน้ำ (Water tank) ทำหน้ากักเก็บน้ำเพื่อใช้ในการทดลอง

ทำการทดลองหาค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อน ของแก๊ส CO₂ ที่ไหลในท่อแอนนูลัสสองรูปแบบ คือ การไหล ในช่องการไหลแบบผนังเรียบ (Figure 2) และการไหลในช่อง การไหลแบบผนังท่อพันเกลี่ยวลวด (Figure 3) สำหรับรูปแบบ ผนังพันเกลี่ยวลวดเราจะทำการทดลองด้วยกัน 3 รูปแบบ คือ ที่ระยะพิต (pitch distance) 2 cm, 3 cm และ 4 cm สำหรับ การทดลองในแต่ละรูปแบบมีเงื่อนไขในการทดลองที่เหมือน กัน โดยได้ทำการทดลองที่ความดันสัมบูรณ์ของแก๊ส CO₂ 75 bar, 80 bar และ 90 bar และในแต่ละความดันได้ทำการ ทดลองหาที่อุณหภูมิของแก๊ส CO₂ ก่อนไหลเข้าในส่วนการ ทดลองที่ 30 °C, 36 °C, 40 °C, 50 °C, 60 °C และ 70 °C ที่ อัตราการไหลของแก๊ส CO₂ 5.2 kg/min โดยมีวิธีการทดลอง ดังนี้ อันดับแรกทำการติดตั้งส่วนของการทดลองในชุด การทดลอง (Figure 1) โดยจะทำการติดตั้ง รูปแบบการทดลอง แบบผนังเรียบก่อน จากนั้นทำการติดตั้งจุดที่วัดอุณหภูมิด้วย สายเทอร์โมคัปเปิลชนิด K ทั้งหมด 6 จุดด้วยกัน คือ ตำแหน่ง ทางเข้าของแก๊ส CO₂ และตำแหน่งทางออกของแก๊ส CO₂ โดยทำการติดตั้งที่ผิวท่อด้านบนและด้านล่างทั้งทางเข้าและ ทางออก และอีกสองจุดทำการติดตั้งที่ผิวท่อของน้ำ ณ ตำแหน่งทางเข้าและทางออก และต่อสายเทอร์โมคัปเปิลใน เครื่องบันทึกค่าอุณหภูมิ (Data logger)



Figure 1 Schematic diagram of the test facility ⁵



flow channel of CO2 outside diameter of inner tube (9.525 mm)



ทดลอง เมื่อทำการติดตั้งส่วนของการทดลองและอุปกรณ์วัด ต่าง ๆ แล้ว ก่อนการเติมแก๊สเข้าสู่ระบบจะทำการดูดอากาศ และเศษเจือปนต่าง ๆ ที่อยู่ในระบบออกให้หมดโดยใช้ปั้ม

จากนั้นทำการติดตั้งอุปกรณ์วัดความดันแตกต่าง (differential pressure transducer) (รายละเอียดของอุปกรณ์ วัดต่าง ๆ ดัง Table 1) แล้วทำการหุ้มฉนวนในส่วนของการ

้สุญญากาศ แล้วทำการเติมแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์เข้าไปใน ระบบให้ได้ความดันประมาณ 25 bar แล้วปิดวาล์วปรับ ้ละเอียดตรงทางออกของถังแก๊ส แล้วตรวจสอบรอยรั่วจนมั่นใจ ้ว่าไม่มีรอยรั่ว แล้วปิดสกรูวาล์วก่อนไหลเข้าถังแก๊ส จากนั้นใช้ gas booster เพิ่มความดันให้สูงขึ้น ในขณะเดียวกันก็เปิดวาล์ว ปรับละเอียดตรงทางออกของถังแก๊สเพื่อเติมแก๊สเข้าสู่ระบบ และอัดจนกระทั่งได้ความดันที่ต้องการแล้วปิดสกรูวาล์วตรง ทางออก gas booster และปิดวาล์วของถังแก๊ส จากนั้นทำการ เปิด circulation pump เพื่อให้แก๊สไหลในระบบโดยใช้วาล์ว ้ปรับละเอียดปรับให้ได้อัตราการไหลตามที่ต้องการ เมื่อได้ ้ความดันและอัตราการใหลของแก๊สตามที่ต้องการ จากนั้น ทำการปรับอุณหภูมิของแก๊สโดยการปิดสกรูวาล์วตัวที่เข้าและ ออกจาก pre-cooler ในกรณีที่ต้องการเพิ่มอุณหภูมิของแก๊ส แล้วปรับฮีตเตอร์จนกระทั่งได้อุณหภูมิของแก๊สตามที่ต้องการ ส่วนกรณีที่ต้องการลดอุณหภูมิของแก๊สให้ทำการปิดสกรูวาล์ว ้ตัวที่เข้าและออกจาก pre-heater ในส่วนการไหลของน้ำ อันดับแรกทำการเปิดปั๊มน้ำ จากนั้นทำการปรับอุณหภูมิของ น้ำให้ได้ตามที่ต้องการ ซึ่งในกรณีเพิ่มอุณหภูมิน้ำให้ปิดสกรู วาล์วตัวที่เข้าและออกจาก pre-cooler ในขณะที่ต้องการลด อุณหภูมิของน้ำให้ปิดวาล์วตัวที่เข้าและออกจาก pre-heater ้จากนั้นปรับอัตราการไหลของน้ำตามที่ต้องการโดยใช้วาล์ว ปรับละเอียด (Figure 1)

ในการทดลองของแต่ละสภาวะการทดลองของแก๊ส ้คาร์บอนไดออกไซด์ ได้ทำการปรับอัตราการไหลของน้ำที่ 300, 400, 500, 600, 700, 800, 900, และ 1000 LPH (ลิตร ต่อชั่วโมง) โดยควบคุมให้ LMTD (Log Mean Temperature Different) ของท่อแลกเปลี่ยนความร้อนมีค่าค่อนข้างคงที่โดย การปรับอุณหภูมิของน้ำ วิธีการหาค่าสัมประสิทธิ์การพาความ ้ร้อนของแก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ (h_,) ที่ไหลในท่อแอนนูลัส ้ทั้งสองแบบที่ติดตั้งจะใช้วิธี Modified Wilson Plot ⁶ โดยมีวิธี หาดังนี้

พิจารณาจาก Figure 2 และ Figure 3 สามารถ
หาความต้านทานความร้อนรวม (R _{bt}) โดยไม่คิดผลเนื่องจาก
fouling factor การใหลเป็นแบบคงที่ และการถ่ายโอนความ
ร้อนมีทิศทางในแนวรัศมีเท่านั้น ได้ดังนี้

$$R_{tot} = \frac{1}{\pi D_{1,i} L h_{w}} + \frac{ln \frac{D_{1,0}}{D_{1,i}}}{2\pi k_{wall} L} + \frac{1}{\eta_{s} A_{CO_{2}} h_{cO_{2}}}$$
(1)

เมื่อ

L

= ความต้านทานความร้อนรวม, °C/kW R_{iot} = สัมประสิทธิ์การพาความร้อนของน้ำ. kW/m² °C h.,,

= สัมประสิทธิ์การพาความร้อนของ CO₂, kW/m²-°C h.,,

= ความยาวท่อ, m

- = ค่าการนำความร้อนของท่อ. kW/m °C k_{wall}
- เส้นผ่านศูนย์กลางท่อภายในของท่อที่หนึ่ง, m D₁₀
- = พื้นที่ผิวแลกเปลี่ยนความร้อนด้าน CO₂, m² A_{C0},

= ประสิทธิภาพผิวของการแลกเปลี่ยนความร้อน η_s กรณีของผนังเรียบ A_{CO}, = πD_{1.0}L ส่วนกรณีของผนัง พันเกลี่ยวลวดสมมุติว่าพื้นที่ส่วนที่สัมผัสของลวดกับผนังท่อ มีค่าเท่ากับหนึ่งในสี่ของพื้นที่ของลวดที่ยังไม่สัมผัสดังนั้น

A_{C02}=πD_{1,0}L+(1-0.25)A_{wire} เมื่อ A_{wire} คือ พื้นที่ผิวของ เส้นลวดทั้งหมด (ที่ยังไม่สัมผัส) และประสิทธิภาพผิวของการ แลกเปลี่ยนความร้อนหาได้จากสมการดังนี้

$$\eta_{s} = 1 - \frac{A_{fin}}{A_{co_{2}}} (1 - \eta_{fin})$$
⁽²⁾

เมื่อ

= พื้นที่ผิวของครีบ (พื้นที่ผิวของเส้นลวดในส่วนที่ไม่ Afin สัมผัสกับผนังท่อ (0.75A """)), m² η_{fin}

= ประสิทธิภาพของครีบ

Measurement	Devices	Model/Series	Measurement range	Uncertainty
Temperature	Thermocouple	ชนิด K	(-25) (+150) °C	±0.05%
Pressure	Pressure gage Okura 0 - 200 bar		±0.10%	
Gas mass flow rate	Coriolis mass flow meter & Transmitter	Emerson/F025 Series & IFT9701	0 – 445 kg/hr	±0.50%
Water flow rate	Rota flow meter	Dwyer RMC Series	0 – 2000 LPH	±2.0%
Differential pressure	Differential pressure transducer	Endress+Hauser PMD75 Series	0.25 mbar – 40 bar	±0.05%

Table 1	Details o	of instruments
---------	-----------	----------------

J

ประสิทธิภาพของครีบสมมุติว่าเป็นลักษณะของครีบ วงกลม (Circular fin) เลือกสมการของ Hong และ Webb⁷ ใน การคำนวณหาดังนี้

$$\eta_{fin} = \frac{\tanh(mr\phi)}{mr\phi} \cos(mr\phi)$$
(3)

$$m = \sqrt{\frac{2h_{co_2}}{k_{CO_2} \operatorname{tick_{fin}}}}$$
(4)

$$\varphi = \left(\frac{r_f}{r} - 1\right) \left(1 + 0.35 \ln\left(\frac{r_f}{r}\right)\right)$$
(5)

 $r_{f} = \frac{D_{1,0}}{2} + \text{tick}_{\text{fin}} r = \frac{D_{1,0}}{2}$

เมื่อ

tick_{fin} = เส้นผ่านศูนย์กลางของเส้นลวด, m

โดยค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของน้ำ (^h_w) จะ ใช้รูปสมการของ Dittus-Boelter[®] สำหรับคำนวณหาสัมประสิทธิ์ การพาความร้อนของของไหลสถานะเดียวที่ไหลแบบปั่นป่วน ดังนี้

$$h_{w} = C \cdot Re^{m} \cdot Pr^{n} \cdot \frac{k_{w}}{D_{1,i}}$$
(6)

เมื่อ C, m, n = ค่าคงที่ Re = ตัวเลขเรย์โนลด์ (Reynolds number) Pr = ตัวเลขพรานด์เทิล (Prandtl number) K = ค่าการนำความร้อนของน้ำ, kW/m°C

สำหรับกรณีนี้ (น้ำถูกทำให้ร้อนขึ้น) n = 0.4 แทน สมการที่ (6) ลงในสมการที่ (1) แล้วจัดรูปแบบใหม่ได้ดังนี้

$$\begin{pmatrix} R_{tot} - \frac{\ln \frac{D_{1,0}}{D_{1,i}}}{2\pi k_{wall}L} \end{pmatrix} = \frac{1}{\pi D_{1,i}LC \cdot Re^{m} \cdot pr^{0.4} \cdot \frac{k_{W}}{D_{1,i}}} + (7) \\ \frac{1}{\eta_{s} A_{CO_{2}}h_{CO_{2}}}$$

เขียน R_{tot} ให้อยู่ในรูป (1/UA) โดย A = A_j = πD₁,L ดังนั้นจัดรูปสมการที่ (7) ใหม่ได้ดังนี้

$$\begin{pmatrix} \frac{1}{U} - \frac{D_{1,i} \cdot \ln \frac{D_{1,0}}{D_{1,i}}}{2k_{wall}} \end{pmatrix} = \frac{1}{\frac{1}{C \cdot Re^{m} \cdot Pr^{0.4} \cdot \frac{k_{w}}{D_{1,i}}}} + \frac{(8)}{\frac{\pi D_{1,i}L}{\eta_{s}A_{CO_{2}}h_{CO_{2}}}}$$

จะเห็นว่าสมการที่ (8) อยู่ในรูปของสมการเส้นตรง

$$\mathbf{L}^{j_0} \mathbf{Y} = \left(\frac{1}{\mathbf{U}} - \frac{\mathbf{D}_{1,i} \cdot \ln \frac{\mathbf{D}_{1,0}}{\mathbf{D}_{1,i}}}{2\mathbf{k}_{wall}}\right)$$
(10)

$$A = \frac{1}{c}$$
(11)

$$X = \frac{1}{Re^{m} \cdot Pr^{0.4} \cdot \frac{k_{W}}{D_{e,i}}}$$
(12)

$$B = \frac{\pi D_{1,i}L}{\eta_s A_{CO_2} h_{CO_2}}$$
(13)

ค่า U เป็นตัวแปรที่ทราบค่าซึ่งคำนวณได้จากสมการ

$$U = \frac{Q}{(\pi d_{i}L) \cdot \frac{(T_{co_{2},out} - T_{w,in}) - (T_{co_{2},in} - T_{w,out})}{\ln \frac{(T_{co_{2},out} - T_{w,in})}{(T_{co_{2},in} - T_{w,out})}}$$
(14)

$$Q = \dot{m}_w c_{p,w} (T_{w,out} - T_{w,in})$$
(15)

กำหนดให้ h_{๑๐๐} มีค่าคงที่ที่สภาวะทางเข้าคงที่ค่าหนึ่ง จากนั้นปรับค่าอัตราการไหลของน้ำตามเงื่อนไขการทดลอง ข้างต้น ดังนั้นในการทดลองหาค่า h_{๑๐๐} ค่าใดค่าหนึ่งเมื่อมีการ ปรับอัตราการไหลของน้ำจำเป็นต้องปรับให้ LMDT มีค่าคงที่ ซึ่งจะได้จุดตัดแกน Y (B) เพื่อที่จะไปคำนวณหาค่า h_{๑๐๐} ดัง Figure 4

165



Figure 4 A Wilson Plot Method

$$Y_{2} = \ln \left[\left\{ \left(\frac{1}{U} - \frac{D_{1,i} \cdot \ln \frac{D_{1,0}}{D_{1,i}}}{2k_{wall}} \right) - \frac{\pi D_{1,i}L}{\eta_{s}A_{CO_{2}}h_{CO_{2}}} \right\} \cdot Pr^{0.4} \cdot \frac{k_{w}}{D_{1,i}} \right]$$

$$(24)$$

จากการสมมุติค่า *m* ครั้งแรกสามารถหาจุดตัดแกน *y* ได้ โดยการพล๊อตกราฟ (Figure 5) ถ้าความชันที่ได้ คือ *D = -m* แสดงว่าค่าที่ได้ถูกต้อง ถ้าไม่ใช่ให้สมมุติคำตอบจนกว่า จะถูก โดยมีขั้นตอนการคำนวณดัง Figure 6



Figure 5 A logarithmic Wilson Plot

อย่างไรก็ตามไม่สามารถแก้สมการเชิงเส้นโดยการ พล้อตดังกล่าวข้างต้นได้ เนื่องจากเรามีตัวแปรที่ไม่ทราบค่า สามตัวแปร คือ h_{∞2}, C และ m ดังนั้นจึงจำเป็นต้องทำการ สมมุติคำตอบของ m เพื่อไปคำนวณหาค่า h_{∞2} ที่ได้จากการ สมมุติค่า *m* ครั้งแรกแล้วนำไปพล๊อตกราฟที่สองโดยมีราย ละเอียดในการพล๊อตกราฟที่สอง ดังนี้

จากสมการที่ (8) เขียนใหม่ได้ดังนี้

$$\left\{ \left(\frac{1}{U} - \frac{D_{1,i} \cdot \ln \frac{D_{1,0}}{D_{1,i}}}{2k_{\text{wall}}} \right) - \frac{\pi D_{1,i} L}{\eta_s A_{CO_2} h_{CO_2}} \right\} \cdot \Pr^{0.4} \cdot (16)$$

$$\frac{D_{w}}{D_{1,i}} = \frac{1}{C \cdot Re^m}$$

$$\hat{\mathbf{f}}_{3} \mathbf{y}_{2} = \frac{1}{\mathbf{C} \cdot \mathbf{R} \mathbf{e}^{\mathbf{m}}}$$
(17)

จัดรูปสมการในเทอมของ In จะได้

 $\ln y_2 = -m \cdot \ln(\text{Re}) - \ln C \tag{18}$

ซึ่งอยู่ในรูปสมการเส้นตรง

 $Y_2 = D \cdot X_2 + E \tag{19}$

$$Y_2 = \ln y_2$$
 (20)

$$\mathsf{D} = -\mathsf{m} \tag{21}$$

$$X_2 = \ln(Re) \tag{22}$$

$$E = -\ln C \tag{23}$$

ซึ่งเราจะได้ตัวแปรตาม



Figure 6 Flow chart diagram of the Wilson Plot algorithm⁶

ผลการศึกษาและวิจารณ์

พิจารณา Figure 7 เป็นผลการทดลองหาค่าสัมประสิทธิ์ การพาความร้อนของคาร์บอนไดออกไซด์ที่ไหลในช่องแอนนูลัส ในสภาวะเหนือจุดวิกฤติ ที่ความดันสัมบูรณ์ 75 bar 80 bar และ 90 bar ในช่วงอุณหภูมิ 30 – 70 °C (a) ไหลในท่อเรียบ (b) ไหลในท่อพันเกลียวลวดระยะพิทซ์ 2 cm (c) ไหลในท่อ พันเกลียวลวดระยะพิทซ์ 3 cm และ (d) ไหลในท่อพันเกลียว ลวดระยะพิทซ์ 4 cm

จากผลการทดลองดังกล่าว พบว่า ค่าแนวโน้มของ สัมประสิทธิ์การพาความร้อนมีลักษณะคล้ายกันสำหรับการ ไหลในท่อแอนนูลัสทั้งสี่แบบ โดยพบว่า ค่าสัมประสิทธิ์การพา ความร้อนจะมีการเปลี่ยนแปลงตามค่าความร้อนจำเพาะของ แก๊สคาร์บอนไดออกไซด์ดัง Figure 8 ดังนั้น จากผลการ ทดลองที่ความดัน 75 bar ค่าจะมีค่าสูงที่อุณหภูมิ 30 °C ซึ่ง เป็นอุณหภูมิที่อยู่ใกล้อุณหภูมิ pseudo critical (31.4 °C) เช่น เดียวกันที่ความดัน 80 bar และ 90 bar ค่าจะมีค่าสูงที่อุณหภูมิ 36 °C และ 40 °C ตามลำดับ ซึ่งเป็นอุณหภูมิที่อยู่ใกล้อุณหภูมิ pseudo critical (34.3 °C สำหรับความดัน 80 bar และ 39.6 °C สำหรับความดัน 90 bar) ในช่วงอุณหภูมิ 50 – 70 °C ค่าของ สัมประสิทธิ์การพาความร้อนของท่อทั้งสี่แบบมีค่าค่อนข้างคงที่ ทั้งสามความดัน และพบว่าที่เส้นความดันสูงกว่าค่าสัมประสิทธิ์ การพาความร้อนจะมีค่าสูงกว่าแต่ไม่มากนัก (Figure 7) ซึ่ง สอดคล้องกับค่าความจุความร้อนจำเพาะ (Figure 8)

เมื่อทำการเปรียบเทียบค่าสัมประสิทธิ์การพาความ ร้อนของแก๊ส CO₂ ที่ไหลในท่อทั้งสี่แบบ ผลการเปรียบเทียบ แสดงดัง Figure 9 (a) ที่ความดัน 75 bar (b) ที่ความดัน 80 bar และ (c) ที่ความดัน 90 bar พบว่า ค่าสัมประสิทธิ์การพา ความร้อนของแก๊ส CO₂ ที่ไหลในท่อพันเกลียวลวดที่มีระยะ พิตซ์ 2 cm มีค่า สัมประสิทธิ์มากกว่าท่อพันเกลียวลวดที่มี ระยะพิตซ์ 3 cm และ 4 cm และการไหลในท่อเรียบ ตามลำดับ ตลอดช่วงอุณหภูมิ 30 – 70 °C ทั้งสามความดัน โดยพบว่า ดีกรีความต่างที่สูงจะเกิดขึ้นในบริเวณรอบ ๆ อุณหภูมิ pseudo critical ทั้งสามความดัน และดีกรีความต่างจะมีค่าลด ลงเมื่ออุณหภูมิของแก๊สมีค่ามากกว่าหรือน้อยกว่าอุณหภูมิ pseudo



Figure 7 Convective heat transfer coefficients of CO₂ flow in annulus channel : (a) smooth tube and spiral wire wrapped around tube with pitch distance (b) 2 cm, (c) 3 cm, (d) 4 cm





จากผลการทดลองสรุปได้ดังนี้ - ที่ความดัน 75 bar ดีกรีความต่างสูงเกิดที่อุณหภูมิ 30 °C (Figure 9 a) ค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของแก๊ส CO₂ ที่ไหลในท่อพันเกลียวลวดที่มีระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm, 4 cm และในท่อเรียบมีค่าเท่ากับ 70.78, 62.78, 53 และ 39.36 kW/m²-K ตามลำดับ ซึ่งเมื่อเทียบค่าของท่อที่พันเกลียวลวด กับท่อเรียบ พบว่า ท่อพันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm และ 4 cm มีค่าสูงกว่า 80%, 59% และ 35% ตามลำดับ

ที่ความดัน 80 bar ดีกรีความต่างสูงเกิดที่อุณหภูมิ
 36 °C (Figure 9 b) ค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของแก๊ส
 CO₂ ที่ไหลในท่อพันเกลียวลวดที่มีระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm, 4
 cm และในท่อเรียบมีค่าเท่ากับ 79.5, 39.1, 29.8 และ 25.3
 kW/m²-K ตามลำดับ ซึ่งเมื่อเทียบค่าของท่อที่พันเกลียวลวด
 กับท่อเรียบ พบว่า ท่อพันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm
 และ 4 cm มีค่าสูงกว่า 233%, 54.5% และ 17.8% ตามลำดับ
 ที่ความดัน 90 bar ดีกรีความต่างสูงเกิดที่อุณหภูมิ

40 °C (Figure 9 c) ค่าสัมประสิทธิ์การพาคว[้]ามร้อนข[้]องแก้ส CO₂ ที่ไหลในท่อพันเกลียวลวดที่มีระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm, 4 cm และในท่อเรียบมีค่าเท่ากับ 38.9, 30.1, 28.6 และ 27 kW/ m²-K ตามลำดับ ซึ่งเมื่อเทียบค่าของท่อที่พันเกลียวลวดกับ ท่อเรียบ พบว่า ท่อพันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm และ 4 cm มีค่าสูงกว่า 44%, 11.5% และ 6% ตามลำดับ เมื่อพิจารณาในช่วงค่าความจุความร้อน จำเพาะของแก๊ส CO₂ มีการเปลี่ยนแปลงน้อย (ช่วงอุณหภูมิ 50 – 70 °C) ดีกรีความ ต่างที่สูงกว่าท่อเรียบของท่อที่พันเกลียวลวดแสดงดัง Figure 10 (a) 75 bar (b) 80 bar และ (c) 90 bar

จาก Figure 10 สรุปได้ดังนี้

 ท่อที่พันเกลียวลวดที่มีระยะพิทซ์ 2 cm มี เปอร์เซ็นด์ของดีกรีความแตกต่างของค่าสัมประสิทธิ์การพา ความร้อนมีค่าสูงสุดทั้งสามความดันเมื่อเปรียบเทียบกับที่ ระยะพิทซ์ 3 cm และ 4 cm

 ที่ความดัน 75 bar ดีกรีความแตกต่างของค่า สัมประสิทธิ์การพาความร้อนของท่อพันเกลียวลวดที่มีระยะ พิทซ์ 2 cm และ 3 cm มีค่าลดลงเมื่ออุณหภูมิเพิ่มขึ้น

- ที่ความดัน 80 bar และ 90 bar ดีกรีความแตกต่าง ของค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนของท่อพันเกลียวลวดทั้ง

สามระยะพิทซ์มีการเปลี่ยนแปลงน้อยเมื่ออุณหภูมิเพิ่มขึ้น นอกจากนี้ได้วัดความดันสูญเสียของแก๊ส CO₂ ที่ไหล ในท่อเรียบและท่อที่พันเกลียวลวดทั้งสามที่อัตราการไหลของ แก๊ส 2.2 – 9.8 kg/h ผลการวัดแสดงดัง Table 2 พบว่า เมื่อ เพิ่มอัตราการไหลของแก๊สเพิ่มขึ้นค่าความดันสูญเสียจะมีค่า เพิ่มขึ้นทั้งในท่อเรียบและท่อที่พันเกลียวลวด เมื่อเปรียบเทียบ ค่าความดันสูญเสียระหว่างท่อที่พันเกลียวลวด เมื่อเปรียบเทียบ อัตราการไหล 9.8 kg/h (อัตราเดียวกับการหาค่าสัมประสิทธิ์ การพาความร้อน) พบว่า ท่อพันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 cm, 3 cm และ 4 cm มีค่าสูงกว่าท่อเรียบ 7.2, 4.8 และ 4.1 เท่า ตามลำดับ



Figure 9 Comparison of convective heat transfer coefficients of CO₂ flow in various heat transfer surfaces (a) 75 bar (b) 80 bar (c) 90 bar



90 bar

Figure 10 Degree enhancement of heat transfer coefficients of CO₂ flow in channel with spiral wire contacted (a) 75 bar (b) 80 bar ແລະ (c) 90 bar

CO ₂ mass flow rate (kg/h)	Pressure losses (mbar)				
	Smoot tube	2 cm pitch distance	3 cm pitch distance	4 cm pitch distance	
2.2	61.3	518	251	231	
5	91	746	456	360	
6	98	762	479	389	
8.2	108	775	511	428	
9.8	110	791	529	447	

Tab	le :	2	Pre	ssur	e l	losses	of	CO
								2

สรุปผลการศึกษา

งานวิจัยนี้ได้ทำการทดลองเพื่อเปรียบเทียบสัมประสิทธิ์การพา ความร้อนเฉลี่ยและความดันสูญเสียของแก๊ส CO₂ ในสภาวะ การไหลเหนือจุดวิกฤติที่ความดันสัมบูรณ์ 75 bar, 80 bar และ 90 bar ในช่วงอุณหภูมิ 30 – 70 °C ระหว่างการไหลในช่อง แอนนูลัสผิวเรียบมีเส้นผ่านศูนย์กลางไฮโดรลิคส์ 3.87 mm ยาว 640 mm และการไหลในช่องแอนนูลัสโดยผิวท่อพันด้วย เกลียวลวดหนา 1.7 mm ที่ระยะพิทซ์ 2 cm, 3 cm และ 4 cm โดยสัมประสิทธิ์การพาความร้อนจะหาจากวิธีการ modified Wilson plot และความดันสูญเสียได้จากการวัดโดยตรงจาก เครื่องมือวัดความดันแตกต่าง ผลการทดลองสามารถสรุปได้ ดังนี้

- ค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนเฉลี่ยของแก๊ส CO2
 ที่ใหลในช่องแอนูลัสแบบผิวเรียบและแบบพันเกลียวลวดมีแนว
 โน้มที่คล้ายกันในช่วงอุณหภูมิ 30 – 70 °C ทั้งสามความดัน
 โดยพบว่า ค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนจะขึ้นตรงต่อค่า
 ความจุความร้อนของแก๊ส CO2 และค่าสูงสุดจะเกิดขึ้นใน
 บริเวณอุณหภูมิ pseudo critical ทั้งสามความดัน และค่าจะมี
 การเปลี่ยนแปลงอย่างฉับพลันในบริเวณนี้

 ในช่วงอุณหภูมิมากกว่า 50 °C ทั้งสามเส้นความ ดันค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนมีค่าค่อนข้างคงที่เนื่องจาก ค่าความจุความร้อนของแก๊สมีค่าค่อนข้างคงที่

 - ค่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อนเฉลี่ยของแก๊ส CO2
 ที่ใหลในช่องแอนูลัสแบบผิวพันเกลียวลวดที่ระยะพิตซ์ 2 cm,
 3 cm และ 4 cm มีค่าสูงกว่าแบบผิวเรียบตามลำดับ เนื่องจาก มีการเพิ่มพื้นที่ผิวการแลกเปลี่ยนความร้อนและเพิ่มความเป็น เทอร์บูเลนท์ของการไหล โดยพบว่า ดีกรีความต่างสูงจะเกิด ในบริเวณอุณหภูมิ pseudo critical และดีกรีความต่างจะลด ลงเมื่ออุณหภูมิอยู่ห่างจากอุณหภูมิ pseudocritical และพบ ว่าการเพิ่มระยะพิตซ์ของเกลียวลวดส่งผลต่อการลดลงของค่า สัมประสิทธิ์การพาความร้อนเนื่องจากการลดลงของพื้นที่ผิว การแลกเลี่ยนความร้อนและลดความเป็นเทอร์บูเลนท์ของการ ไหลลง

 ที่ความดันสูง (90 bar) การเพิ่มอุณหภูมิให้ มากกว่า 50 °C ส่งผลต่อการเพิ่มขึ้นของค่าสัมประสิทธิ์การพา ความร้อนในท่อพันเกลียวลวดน้อยเมื่อเปรียบเทียบกับท่อ เรียบ

ค่าความดันสูญเสียของท่อที่พันเกลียวลวดที่ระยะ
 พิตซ์ 2 cm, 3 cm และ 4 cm มีค่าสูงกว่าท่อเรียบ 7.2, 4.8
 และ 4.1 เท่าตามลำดับ

กิตติกรรมประกาศ

งานวิจัยนี้ได้รับทุนสนับสนุนจากคณะวิทยาศาตสตร์ มหาวิทยาลัยมหาสารคาม เงินงบประมาณรายได้ประจำปี 2560

เอกสารอ้างอิง

- Rowland, F. and M. Molina. Stratospheric sink for chlorofluoromethanes chlorine atom-catalysed destruction of ozone. Nature 1974; 249:810-812.
- Neksa, P., H. Rekstad, et al. CO₂-heat pump water heater: characteristics, system design and experimental results. International Journal of Refrigeration 1998; 21(3):172-179.
- Kohler, J. A. and K. E. Staner. High erformance heat transfer surfaces in Handbook of Applied Thermal Design, E. C. Guyer, Ed. New York, McGraw-Hill 1984: 7.37-7.49.
- Siddique, M., R. A. Khaled, et al. Recent advances in heat transfer enhancements: a review report. International Journal of Chemical Engineering 2010: 1-28.
- Chunpang, P., W. Arunwattana, et al. Buoyancy effect to heat transfer coefficients of the CO₂-supercritical turbulent downward flow in annulus tube inclined 45° for cooling process. Science and Technology Mahasarakham University 2016; 35(1):19-27.
- Munkejord, S. Varmerovergang og trykktap i ekstruderte multiporte/-Er. Master thesis, Norges teknisknatur-vitenskapelige university, Trondheim, 1997.
- Hong, K. and R. Webb. Calculation of fin efficiency for wet and dry fins. HVAC&R Research 1996; 2(1):27-41.
- Dittus, F. W. and L. M. K. Boelter (1930). Heat transfer in automobile radiators ofd tubular type. University of California Publications of Engineering 1930; 2:443-461.