

การถ่ายเทความร้อนของเจ็ทแบบสมมาตรตามแกนที่ตกกระทบพื้นผิวรอยนูน Heat transfer of an axisymmetric impinging jet on a dimpled surface

จักรพันธ์ ธารวงมยingsakul¹ และ กุลยา กนกจาร์วิจิตร^{1*}

¹ภาควิชาวิศวกรรมเครื่องกล คณะวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยนเรศวร อ.เมือง จ.พิษณุโลก 65000

โทร 0-5526-1000 ต่อ 4230 โทรสาร 0-5526-1062 *อีเมล koonlayak@nu.ac.th

Chakkrphan Thawongmyingsakul¹ and Koonlaya Kanokjarvijit^{1*}

¹Department of Mechanical Engineering, Faculty of Engineering, Naresuan University,

Phitsanulok 65000, Thailand. Tel: 0-5526-1000 ext 4230 Fax: 0-5526-1062 *E-mail: koonlayak@nu.ac.th

บทคัดย่อ

งานวิจัยนี้เป็นการประยุกต์ใช้กระบวนการทางไฟไนต์เอลิเมนต์ (Finite Element) ในการหาผลเฉลยของระบบสมการนาเวีย-สโตกส์แบบอัดตัวไม่ได้ (Incompressible Navier-Stokes Equation System) จากการจำลองเจ็ทแบบราบเรียบ (Laminar Jet) แบบสมมาตรตามแกน 2 มิติ ตกกระทบลงบนพื้นผิวรอยนูน เพื่อศึกษาการถ่ายเทความร้อนของแผ่นเป้าหมาย ในรูปของค่าตัวเลขนัมเบอร์เฉพาะที่ (Local Nusselt Number) และค่าตัวเลขนัมเบอร์เฉลี่ย (Average Nusselt Number) โดยศึกษาผลกระทบของ ตัวเลขเรย์โนลด์ (Reynolds Number) ในช่วง 400 ถึง 1200 ระยะห่างจากเจ็ทถึงแผ่นเป้าหมาย (H/D_j) ในช่วง 2 ถึง 8 เท่าของเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ท ความลึกของรอยนูน (d/D_d) ในช่วง 0.1 ถึง 0.2 เท่าของเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน และ อัตราส่วนระหว่างเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ทต่อเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน (D_j/D_d) ในช่วง 0.25 ถึง 1 จากการศึกษาพบว่า การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนจะมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อ (1) ตัวเลขเรย์โนลด์ (Re) เพิ่มขึ้น (2) ความลึกของรอยนูน (d/D_d) มีค่าลดลงและ/หรือ (3) ตำแหน่งขอบรอยนูนอยู่ไกลจากเจ็ทที่ตกกระทบ สำหรับระยะห่างจากเจ็ทถึงแผ่นเป้าหมาย (H/D_j) มีผลน้อยมากต่อการถ่ายเทความร้อนสำหรับเจ็ทแบบราบเรียบ นอกจากนี้จากการเปรียบเทียบผลการถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนกับแผ่นเรียบ พบว่า การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนต่ำกว่าแผ่นเรียบ เนื่องจากแผ่นรอยนูนมีพื้นที่สัมผัสของไหลมากกว่าแผ่นเรียบ เป็นเหตุให้เกิดการถ่ายเทโมเมนต์สัมผัสกันน้อยกว่า

คำสำคัญ : เจ็ท, รอยนูน, สมการนาเวีย-สโตกส์, การถ่ายเทความร้อน

Abstract

This study is to examine heat transfer of a 2D axisymmetric impinging jet on a dimpled plate by using finite element with Navier-Stokes equation system. The results are presented in

terms of local Nusselt numbers and average Nusselt numbers. The tested parameters are Reynolds number (Re) ranging from 400 to 1200, jet-to-plate spacing (H/D_j) ranging from 2 to 8 jet diameters, dimple depth (d/D_d) ranging from 0.1 to 0.2 dimple diameters and ratio of jet diameter to dimple diameter (D_j/D_d) ranging from 0.25 to 1. The heat transfer augmentation is found when (1) Reynolds number is increased (2) dimple depth is decreased and/or (3) dimple edge is far from impingement zone. However, the jet-to-plate spacing did not affect the heat transfer of the laminar jet. Additionally, the comparison of the heat transfer of a dimpled plate to a flat plate, which is used as a baseline case, shows that the dimple leads to heat transfer reduction due to its additional wetted area.

Keywords: Jet Impingement, Dimple, Navier-Stokes Equation, Heat Transfer

1. บทนำ

สำหรับปัญหาการถ่ายเทความร้อนนั้นถือได้ว่าเป็นมีความสำคัญอย่างมากต่องานอุตสาหกรรม การไหลของเจ็ทไปตกกระทบลงบนแผ่นเป้าหมาย (Jet Impingement) เป็นวิธีการถ่ายเทความร้อนรูปแบบหนึ่งที่มีประสิทธิภาพสูง และเป็นที่ใช้แพร่หลายในอุตสาหกรรมต่างๆ เช่น อุตสาหกรรมหล่อโลหะ อุตสาหกรรมก๊าซเทอร์ไบน์ เป็นต้น ซึ่งการไหลของเจ็ทไปตกกระทบลงบนแผ่นเป้าหมาย ได้มีการศึกษากันอย่างแพร่หลาย โดยรูปแบบการศึกษามีลักษณะที่แตกต่างกันออกไป แต่สิ่งสำคัญของการศึกษาก็เพื่อพัฒนาความสามารถในการถ่ายเทความร้อนของแผ่นเป้าหมายให้มีค่าสูงสุดหรือดีที่สุด Gardon และ Akfirat [1] ศึกษาผลของระยะห่างระหว่างหัวฉีดกับแผ่นเป้าหมาย (Jet-to-Plate Spacing) ต่อการถ่ายเทความร้อน นอกจากนี้ Obot และ Trabold [2] ได้ทำการทดลอง เพื่อศึกษาผลกระทบของ Crossflow scheme ที่มีผล

ต่อการถ่ายเทความร้อน ที่เกิดจากการตกกระทบของกลุ่มเจ็ทอากาศ (Air Jet Array) ลงบนพื้นผิวเรียบ

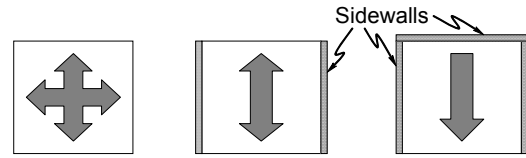
พื้นผิวรอยนูนเป็นที่รู้จักอย่างดีบนลูกกอล์ฟ ซึ่งจากการศึกษาของ Bearman และ Harvey [3] พบว่ารอยนูนบนลูกกอล์ฟมีคุณลักษณะช่วยลดแรงลาก (Drag Force) เพิ่มแรงยก (Lift Force) นอกจากนี้ยังมีการศึกษาการใช้พื้นผิวรอยนูนกับการไหลในแนวนอน พบว่ารอยนูนช่วยเพิ่มการถ่ายเทความร้อนเป็น 1.5 - 2.1 เท่าของการถ่ายเทความร้อนของพื้นผิวเรียบ [4], [5] และ [6]

Kanokjaruvijit และ Martinez-Botas [7], [8] ทำการทดลองเพื่อศึกษาการถ่ายเทความร้อนของการตกกระทบของกลุ่มเจ็ทอากาศ (Air Jet Array) ลงบนพื้นผิวกลุ่มรอยนูน โดยพิจารณาผลกระทบต่างๆ ได้แก่ ทิศทางการไหลของเจ็ทหลังการตกกระทบ (Crossflow Scheme) ดังแสดงในรูปที่ 1 ตัวเลขเรย์โนลด์ (Re) ระยะเวลาห่างเจ็ทกับแผ่นเป้าหมาย (H/D_j) ความลึกของรอยนูน (d/D_d) และขนาดของรอยนูน เปรียบเทียบกับขนาดของเจ็ท (D_j/D_d) พบว่าการบังคับการไหลของเจ็ทหลังการตกกระทบให้มีปริมาณมาก (Maximum Crossflow) เป็นการเสริมการทำงานของรอยนูน ส่งผลให้การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนสูงกว่าแผ่นเรียบ 68 % (ที่ค่า $Re = 11500$, $H/D_j = 8$, $d/D_d = 0.29$, $D_j/D_d = 0.577$) จักรพันธ์ ดาวรงามยิ่งสกุล และ กุลยา กนกจาวุจิจิตร [9] ทำการศึกษาถึงลักษณะการไหลของเจ็ทแบบราบเรียบ แบบสมมาตร ตามแกน 2 มิติ ตกกระทบพื้นผิวรอยนูน

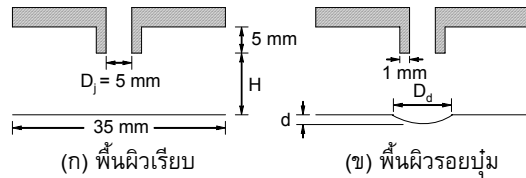
จุดประสงค์ของงานวิจัยนี้ เพื่อศึกษาการถ่ายเทความร้อนที่เกิดจากการตกกระทบของเจ็ทแบบราบเรียบ 2 มิติสมมาตรตามแกนลงบนพื้นผิวรอยนูน หลังตกกระทบเจ็ทสามารถออกสู่บรรยากาศได้โดยอิสระ ด้วยการใช้กระบวนการทางไฟไนต์เอลิเมนต์ โดยอาศัยซอฟต์แวร์เชิงพาณิชย์ COMSOL 3.3 ในการหาผลเฉลยของระบบสมการนาเวีย-สโตกส์แบบอัดตัวไม่ได้ โดยพิจารณาการตกกระทบของเจ็ทลงบนพื้นผิวเรียบ ซึ่งผลการถ่ายเทความร้อนและการไหลจะนำมาเปรียบเทียบกับผลของเจ็ทตกกระทบลงบนรอยนูน นอกจากนี้ยังได้ศึกษาผลกระทบต่างๆ ได้แก่ ตัวเลขเรย์โนลด์ (Re) ในช่วง 400 ถึง 1200 ระยะห่างจากหัวฉีดไปยังแผ่นเป้าหมาย (H/D) ในช่วง 2 ถึง 8 เท่าของเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ท ความลึกของรอยนูน (d/D_d) ในช่วง 0.1 ถึง 0.2 และอัตราส่วนระหว่างเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ทต่อเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน (D_j/D_d) ในช่วง 0.25 ถึง 1

2. พารามิเตอร์ที่ศึกษา

พารามิเตอร์ที่พิจารณาในการศึกษาแสดงดังรูปที่ 2 โดยกำหนดเส้นผ่านศูนย์กลางหัวฉีด (D_j) เท่ากับ 5 mm เส้นผ่านศูนย์กลางของแผ่นเป้าหมายเท่ากับ 35 mm ความหนาของหัวฉีดเท่ากับ 1 mm พลิกซ์ความร้อน (Heat Flux) ของแผ่นเป้าหมายมีค่าคงที่เท่ากับ 500 W/m^2 คุณสมบัติเชิงความร้อนของเจ็ทอากาศวัดที่อุณหภูมิ 303 K ได้แก่ ความหนาแน่น (ρ) 1.165 kg/m^3 ความหนืดพลวัต (μ) $1.864 \times 10^{-5} \text{ kg/(m.s)}$ ความจุความร้อนจำเพาะ (c_p) 1005 J/(kg.K) สัมประสิทธิ์การนำความร้อน (k) 0.02637 W/(m.K) ตัวเลขเรย์โนลด์นิยามจาก $Re = \rho U D_j / \mu$ โดยที่ U คือความเร็วเฉลี่ยที่ตำแหน่งทางออกของหัวฉีด



รูปที่ 1 รูปแบบทิศทางการไหลออกของเจ็ทหลังการตกกระทบ [7], [8]



รูปที่ 2 พารามิเตอร์ต่างๆ ที่เกี่ยวข้อง

3. สมการที่เกี่ยวข้อง (Governing Equations)

สมการควบคุมปัญหาการไหลแบบราบเรียบ (Laminar Flow) และปัญหาการถ่ายเทความร้อน ประกอบด้วย สมการความต่อเนื่อง สมการนาเวีย-สโตกส์หรือสมการอนุรักษ์โมเมนตัม และสมการอนุรักษ์พลังงาน ดังแสดงในสมการ (1), (2) และ (3) ตามลำดับ โดยมีสมมติฐาน ได้แก่ พิจารณาที่สภาวะคงตัว การไหลเป็นแบบอัดตัวไม่ได้ คุณสมบัติของไหลมีค่าคงที่ และของไหลเป็นแบบนิวทอนเนียน (Newtonian Fluid)

$$\frac{1}{r} \frac{\partial(ru_r)}{\partial r} + \frac{\partial u_z}{\partial z} = 0 \quad (1)$$

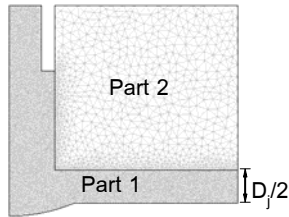
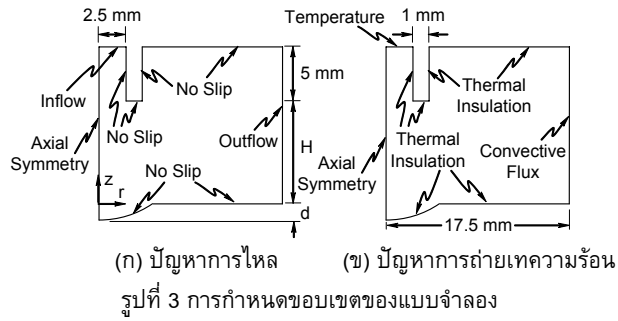
$$\text{แกน } r : u_r \frac{\partial u_r}{\partial r} + u_z \frac{\partial u_r}{\partial z} = -\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial p}{\partial r} \right) + \frac{\mu}{\rho} \left(\nabla^2 u_r - \frac{u_r}{r^2} \right) \quad (2.1)$$

$$\text{แกน } z : u_r \frac{\partial u_z}{\partial r} + u_z \frac{\partial u_z}{\partial z} = -\frac{1}{\rho} \left(\frac{\partial p}{\partial z} \right) + \frac{\mu}{\rho} (\nabla^2 u_z) \quad (2.2)$$

$$\rho c_p \left(u_r \frac{\partial T}{\partial r} + u_z \frac{\partial T}{\partial z} \right) - k \left(\frac{\partial^2 T}{\partial r^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial z^2} \right) = Q \quad (3)$$

4. การคำนวณเชิงตัวเลข

การหาคำตอบเชิงตัวเลขของสมการ (1) ถึง (3) อาศัยกระบวนการทางไฟไนต์เอลิเมนต์ ด้วยซอฟต์แวร์เชิงพาณิชย์ COMSOL 3.3 ซึ่งใช้วิธีการแก้ปัญหาแบบ Direct (UMFPACK) โดยค่า Relative Tolerance เท่ากับ 1.0×10^{-6} ซึ่งเป็นวิธีการแก้ปัญหาที่เหมาะสมในการหาผลเฉลยของระบบสมการนาเวีย-สโตกส์แบบอัดตัวไม่ได้ ที่สภาวะการไหลแบบคงตัว [10] การศึกษานี้จะจำลองการไหลของเจ็ทแบบสมมาตรตามแกน 2 มิติ และกำหนดขอบเขตของแบบจำลองดังรูปที่ 3 จากนั้นแบ่งโดเมนการคำนวณออกเป็น 2 ส่วน โดยส่วนที่ 1 จะครอบคลุมชั้นขอบเขตของของไหล และส่วนที่ 2 ครอบคลุมบริเวณอากาศแวดล้อมนอกชั้นขอบเขตของของไหล รูปที่ 4 แสดงการสร้างกริดแบบสามเหลี่ยมไร้ระเบียบ โดยส่วนที่ 1 มีความหนาแน่นของกริด 107.12 กริด/ม^2 และส่วนที่ 2 ความหนาแน่นของกริดเท่ากับ 9.68 กริด/ม^2 ทั้งนี้เพื่อให้การคำนวณของคอมพิวเตอร์ลู่เข้าค่าๆ หนึ่ง (Convergence) และประหยัดหน่วย ความจำและเวลาในการคำนวณ



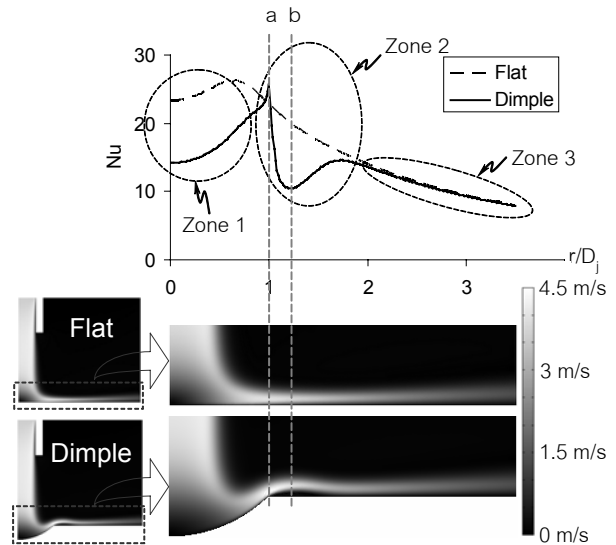
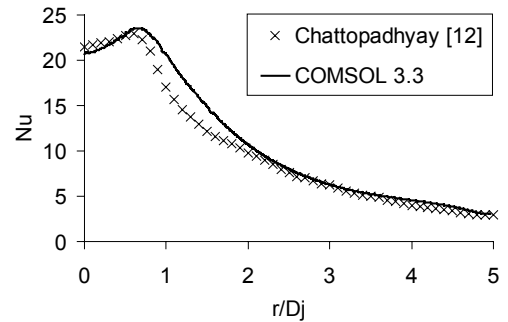
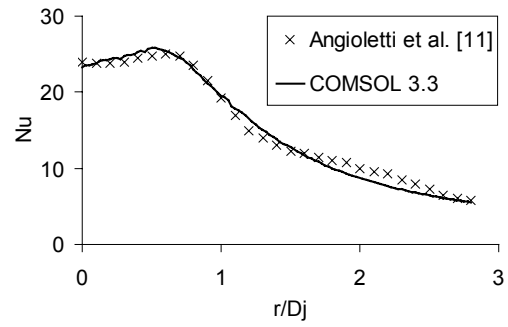
5. ผลการคำนวณและการอภิปรายผล

5.1 การเปรียบเทียบการถ่ายเทความร้อนจากการศึกษา กับผลการทดลอง (Validation)

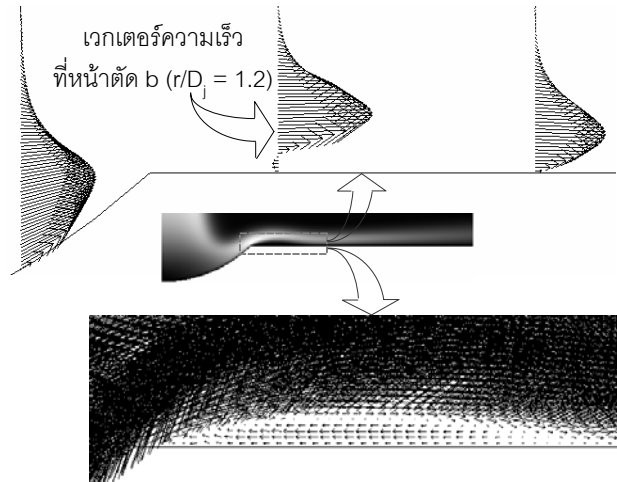
การเปรียบเทียบการถ่ายเทความร้อนของแผ่นเป้าหมาย ในรูปของค่าตัวเลขนิมเบอร์เฉพาะที่ จากการใช้กระบวนการทางไฟไนต์เอลิเมนต์ด้วยซอฟต์แวร์เชิงพาณิชย์ COMSOL 3.3 กับผลการทดลองของ Angioletti และคณะ [11] และ Chattopadhyay [12] แสดงดังรูปที่ 5 และ 6 ตามลำดับ พบว่ามีแนวโน้มไปในทิศทางเดียวกัน โดยค่าความแตกต่างจากการศึกษากับการทดลองของ Angioletti และคณะ [11] มีค่า 1.0443% และ 9.4928 % สำหรับการทดลองของ Chattopadhyay [12]

5.2 การเปรียบเทียบผลของการตกกระทบพื้นผิวเรียบและพื้นผิวรอยนูน

เมื่อพิจารณาการถ่ายเทความร้อนสำหรับการตกกระทบของเจ็ทลงบนแผ่นเรียบและแผ่นรอยนูน ในรูปของค่าตัวเลขนิมเบอร์เฉพาะที่ (Nu) จากรูปที่ 7 พบว่า บริเวณตกกระทบ (บริเวณที่ 1) การถ่ายเทความร้อนของแผ่นเรียบมีค่ามากกว่าแผ่นรอยนูน เนื่องจากพื้นที่สัมผัสของไหล (Wetted Area) ของแผ่นเรียบมีค่าน้อยกว่าแผ่นรอยนูน ส่งผลให้โมเมนต์พลิกสำหรับแผ่นเรียบมีค่าสูงกว่า สำหรับที่ตำแหน่งขอบรอยนูน (หน้าตัด a) การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนจะมีค่าสูงกว่าแผ่นเรียบเนื่องจากมีความเร็วสูงกว่า ถัดจากขอบรอยนูน การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนจะลดลงอย่างรวดเร็ว เนื่องจากเกิดการยกตัวของสนามการไหล ส่งผลให้เกิดการไหลย้อนกลับ (Back Flow) แสดงดังรูปที่ 8 ทำให้เกิดการแยกตัวของชั้นขอบเขตการไหล (Boundary Layer Separation) ออกจากผิวเรียบที่อยู่ถัดจากรอยนูน สำหรับบริเวณที่ 3 การถ่ายเทความร้อนจะมีค่าใกล้เคียงกัน เนื่องจากสนามการไหลของทั้งสองพื้นผิวไหลแนบไปกับพื้นผิวเหมือนกัน และความเร็วมีค่าใกล้เคียงกัน



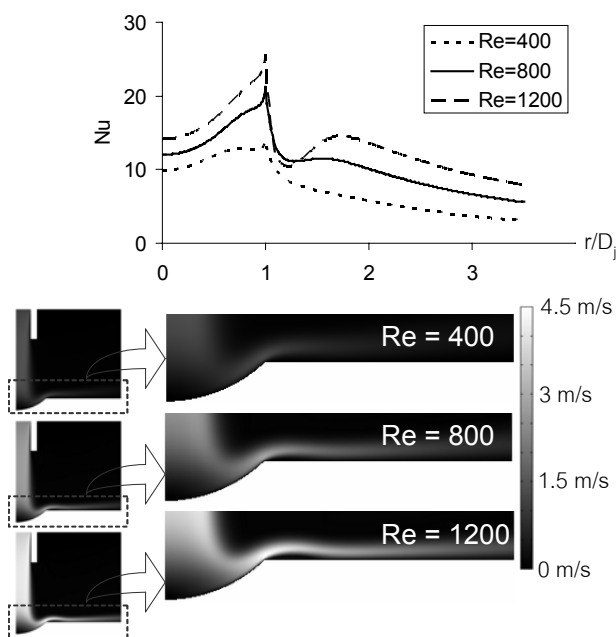
สำหรับการถ่ายเทความร้อนเฉลี่ย ในรูปของค่าตัวเลขนิมเบอร์เฉลี่ย ที่เกิดจากการตกกระทบของเจ็ทลงบนแผ่นเรียบมีค่า 16.6586 ส่วนแผ่นรอยนูนมีค่า 15.4247



รูปที่ 8 เวกเตอร์ความเร็วบริเวณการยกตัวของสนามการไหล
ที่ค่า $Re = 1200$, $H/D_j = 2$, $d/D_d = 0.2$, $D_j/D_d = 0.5$

5.3 ผลกระทบของตัวเลขเรย์โนลด์ (Re)

รูปที่ 9 แสดงผลกระทบของ Re ที่มีต่อการถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยบ่ม พบว่า ที่ค่า $Re = 1200$ เกิดการถ่ายเทความร้อนสูงที่สุด ตามมาด้วย $Re = 800$ และ $Re = 400$ ทั้งนี้เนื่องจากเมื่อค่า Re สูงขึ้น โมเมนตัมของเจ็ทสำหรับการตกกระทบมีค่าสูงขึ้น สังเกตได้จากแถบสีความเร็วมีค่าสูงขึ้น สำหรับค่า Nusselt number เฉลี่ยมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อค่า Re เพิ่มขึ้นเช่นกัน โดยที่ค่า $Re = 400, 800$ และ 1200 ให้ค่า Nusselt number เฉลี่ย 7.2909, 10.7526 และ 13.0669 ตามลำดับ



รูปที่ 9 ค่า Nusselt number เฉพาะที่และสนามการไหล

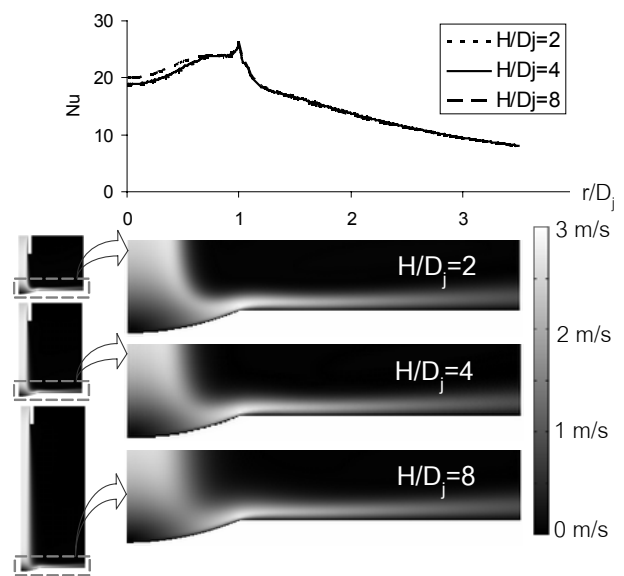
ที่ค่า $H/D_j = 2$, $d/D_d = 0.2$, $D_j/D_d = 0.5$

5.4 ผลกระทบของระยะห่างจากหัวฉีดไปยังแผ่นเป้าหมาย (H/Dj)

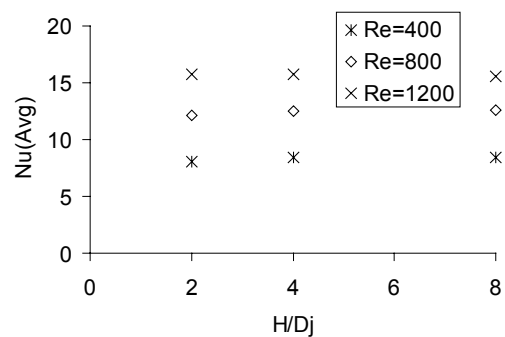
รูปที่ 10 แสดงผลกระทบของค่า H/D_j ที่มีต่อการถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยบ่ม พบว่าการถ่ายเทความร้อนมีค่าใกล้เคียงกันทั้งสามค่า เนื่องจากการถ่ายเทโมเมนตัมของเจ็ทที่กำลังตกลงมากับอากาศแวดล้อม (Ambient) มีค่าน้อยมาก ส่งผลให้โมเมนตัมบริเวณตกกระทบมีค่าไม่แตกต่างกัน สังเกตจากสนามการไหลและแถบสีความเร็วมีค่าใกล้เคียงกัน สำหรับการถ่ายเทความร้อนเฉลี่ยในรูปของค่า Nusselt number เฉลี่ย (Nu_{Avg}) ที่ H/D_j ค่าต่างๆ มีค่าใกล้เคียงกัน แสดงดังรูปที่ 11

5.5 ผลกระทบของความลึกของรอยบ่ม (d/Dd)

การถ่ายเทความร้อนจากการตกกระทบของเจ็ทลงบนแผ่นรอยบ่ม ที่ความลึกของรอยบ่ม d/D_d ที่ค่า 0.1, 0.15 และ 0.2 แสดงดังรูปที่ 12 พบว่า ที่บริเวณตกกระทบ (บริเวณที่ 1) การถ่ายเทความร้อนจากการตกกระทบลงบนแผ่นรอยบ่ม $d/D_d = 0.2$ มีค่าต่ำสุด และมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อค่า d/D_d ลดลง เนื่องจากเจ็ทตกกระทบลงบนแผ่นรอยบ่มที่ลึกกว่า มีพื้นที่สัมผัสกับของไหลมากกว่า ทำให้การถ่ายเทโมเมนตัมจากการตกกระทบต่อพื้นที่มีค่าน้อยกว่า สำหรับบริเวณยกตัวของสนามการไหล (บริเวณที่ 2) การถ่ายเทความร้อนสำหรับพื้นผิวรอยบ่ม $d/D_d = 0.2$ มีค่าต่ำสุด และมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อค่า d/D_d ลดลง ทั้งนี้สามารถอธิบายได้



รูปที่ 10 ค่า Nusselt number เฉพาะที่และสนามการไหล
ที่ค่า $Re = 1200$, $d/D_d = 0.1$, $D_j/D_d = 0.5$

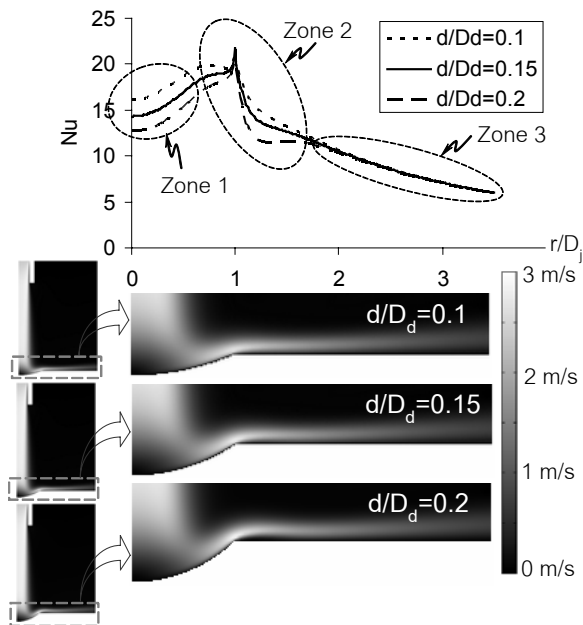


รูปที่ 11 คำนวณตัวเลขนัมเบอร์เฉลี่ย ที่ค่า $d/D_d = 0.1$, $D_j/D_d = 0.5$ จากการศึกษาที่เจ็ทตกกระทบบนแผ่นรอยนูนที่ลึกกว่า จะถูกผลักให้ออกจากรอยนูน ซึ่งมีควมโค้ง (Curvature) สูงกว่า ส่งผลให้เกิดการยกตัวของสนามการไหลที่สูงกว่า เป็นเหตุให้เจ็ทถ่ายเทโมเมนตัมให้กับอากาศแวดล้อมมากกว่าถ่ายเทให้กับแผ่นเป้าหมาย สำหรับบริเวณที่ 3 การถ่ายเทความร้อนจะมีค่าใกล้เคียงกัน เนื่องจากสนามการไหลของทุกค่าของ d/D_d ไหลแนบไปกับพื้นผิวเหมือนกัน และความเร็วมีค่าใกล้เคียงกัน สำหรับการถ่ายเทความร้อนของแผ่นเป้าหมายเฉลี่ย ในรูปของค่านัสเซลล์นัมเบอร์เฉลี่ยมีค่าลดลงเมื่อค่า d/D_d มีค่าเพิ่มขึ้น โดยมีค่า 12.4660, 11.9389 และ 11.1354 สำหรับค่า $d/D_d = 0.1, 0.15$ และ 0.2 ตามลำดับ

5.6 ผลกระทบของอัตราส่วนระหว่างเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ทและเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน (D_j/D_d)

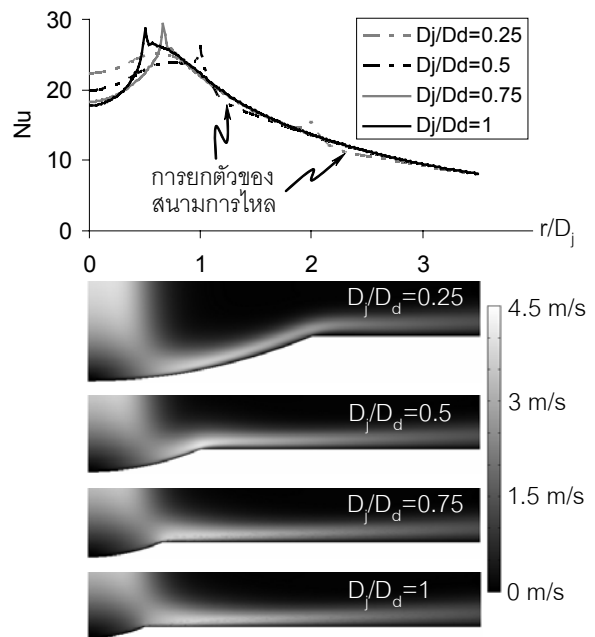
ผลกระทบของค่า D_j/D_d ที่มีต่อการถ่ายเทความร้อน แสดงดังรูปที่ 13 จากรูปสังเกตได้ว่า ลักษณะของกราฟของการถ่ายเทความร้อนเฉพาะที่สามารถแบ่งออกเป็น 2 ลักษณะ ได้แก่ (1) การตกกระทบบของเจ็ทภายในรอยนูน ซึ่งเกิดขึ้นกับแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.25$ และ 0.5 และ (2) การตกกระทบบของเจ็ทครอบคลุมรอยนูนทั้งหมด ซึ่งเกิดขึ้นกับแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.5$ และ 1

ลักษณะที่ (1) แผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.25$ ให้การถ่ายเทความร้อนบริเวณตกกระทบบสูงกว่าแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.5$ เนื่องจากโมเมนตัมพลักซ์มีค่าสูงกว่า หลังจากนั้นจะเกิดการยกตัวของสนามการไหลตั้งแต่ตำแหน่งขอบรอยนูน ส่งผลให้การถ่ายเทความร้อนลดลงอย่างรวดเร็วโดยบริเวณการยกตัวของสนามการไหล การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.25$ จะลดลงน้อยกว่า เนื่องจากเจ็ทตกกระทบบได้กลายเป็นเจ็ทผนัง (Wall Jet) ซึ่งมีโมเมนตัมน้อยลง เป็นเหตุให้เกิดการยกตัวน้อยกว่าแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.5$

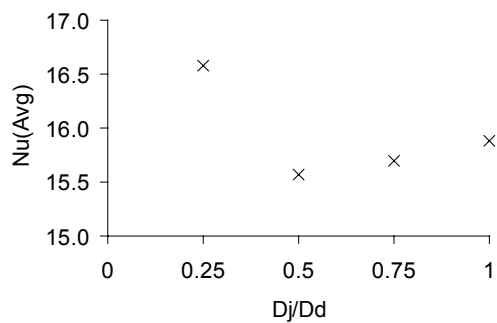


รูปที่ 12 คำนวณตัวเลขนัมเบอร์เฉพาะที่และสนามการไหล ที่ค่า $Re = 800$, $H/D_j = 4$, $D_j/D_d = 0.5$

ลักษณะที่ (2) สังเกตได้ว่า แผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.75$ และ 1 ตำแหน่งขอบรอยนูนอยู่ในบริเวณเจ็ทตกกระทบบ การถ่ายเทความร้อนในบริเวณตกกระทบบจะลดลงอย่างมาก เมื่อเปรียบเทียบกับลักษณะที่ (1) ทั้งนี้เนื่องจากเจ็ทที่กำลังตกลงมามีโมเมนตัมสูง ซึ่งเมื่อเจ็ทตกกระทบบครอบคลุมบริเวณรอยนูนนั้น ทำให้ความพยายามในการออกจากรอยนูนของเจ็ทเป็นไปอย่างรุนแรงกว่า เป็นเหตุให้เกิดการสูญเสียโมเมนตัมสูงกว่า หลังจากบริเวณตกกระทบบ เจ็ทจะไหลแนบไปกับพื้นผิว ส่งผลให้ไม่เกิดการลดลงอย่างรวดเร็วของการถ่ายเทความร้อนเหมือนลักษณะที่ (1) หรือกล่าวได้ว่า ไม่เกิดการยกตัวของสนามการไหล สำหรับการถ่ายเทความร้อนเฉลี่ย ในรูปของค่านัสเซลล์นัมเบอร์เฉลี่ย แสดงดังรูปที่ 14 พบว่าแผ่นรอยนูน $D_j/D_d = 0.5$ มีค่าต่ำสุด และจะมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อ D_j/D_d มีค่าเพิ่มขึ้นหรือลดลงจากค่า 0.5 หรือกล่าวได้ว่า การถ่ายเทความร้อนเฉลี่ยจะมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อตำแหน่งขอบรอยนูนอยู่ไกลจากเจ็ทที่ตกกระทบบมากขึ้น



รูปที่ 13 คำนวณตัวเลขนัมเบอร์เฉพาะที่และสนามการไหล ที่ค่า $Re = 1200$, $H/D_j = 8$, $d/D_d = 0.1$



รูปที่ 14 คำนวณตัวเลขนัมเบอร์เฉลี่ย ที่ค่า $Re = 1200$, $H/D_j = 8$, $d/D_d = 0.1$

6. สรุป

จากการศึกษาการถ่ายเทความร้อนของเจ็ทแบบสมมาตรตามแกน 2 มิติตกกระทบพื้นผิวรอยนูน โดยที่เจ็ทหลังตกกระทบแล้วไหลออกสู่บรรยากาศได้โดยอิสระ ด้วยการประยุกต์ใช้กระบวนการทางไฟไนต์เอลิเมนต์ ในการหาผลเฉลยของระบบสมการนาเวีย-สโตกส์แบบอัดตัวไม่ได้กับการจำลองของเจ็ทแบบราบเรียบ ที่ค่าตัวเลขเรย์โนลด์ (Re) ในช่วง 400 ถึง 1200 ระยะห่างจากเจ็ทถึงแผ่นเป้าหมาย (H/D_j) ในช่วง 2 ถึง 8 ความลึกของรอยนูน (d/D_o) ในช่วง 0.1 ถึง 0.2 และอัตราส่วนระหว่างเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ทต่อเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน (D_j/D_o) ในช่วง 0.25 ถึง 1 และทำการเปรียบเทียบกับ การถ่ายเทความร้อนของเจ็ทตกกระทบบนพื้นผิวเรียบกับรอยนูน พบว่า การถ่ายเทความร้อนบริเวณตกกระทบของแผ่นรอยนูนมีค่าต่ำกว่าแผ่นเรียบ เนื่องจากแผ่นรอยนูนมีพื้นที่สัมผัสเจ็ทที่ตกลงมามากกว่า ทำให้โมเมนต์พลักซ์น้อยกว่าแผ่นเรียบ แต่บริเวณขอบรอยนูน การถ่ายเทความร้อนของแผ่นรอยนูนมีค่าสูงกว่าแผ่นเรียบ เนื่องจากมีความเร็วสูงกว่าจากความพยายามในการไหลออกจากรอยนูนอย่างรุนแรง เมื่อถึงบริเวณยกตัวของสนามการไหลในบริเวณใกล้เคียง กับขอบรอยนูน การถ่ายเทความร้อนลดลงอย่างรวดเร็ว เนื่องจากการยกตัวของสนามการไหลส่งผลให้เกิดการไหลย้อนกลับ ที่เป็นเหตุให้เกิดการแยกตัวของชั้นขอบเขตการไหล นอกจากนั้นของไหลยังสูญเสียโมเมนต์ให้กับอากาศแวดล้อม แทนที่จะสามารถถ่ายเทโมเมนต์กับแผ่นเป้าหมายได้โดยตรงเหมือนกับกรณีของแผ่นเรียบ หลังบริเวณที่เกิดยกตัวของสนามการไหล การถ่ายเทความร้อนที่เกิดจากการตกกระทบแผ่นรอยนูนมีค่าใกล้เคียงกับแผ่นเรียบ เนื่องจากสนามการไหลไหลแนบไปกับพื้นผิวเหมือนกัน และความเร็วมีค่าใกล้เคียงกัน

ในการศึกษานี้สามารถสรุปผลกระทบของตัวแปรต่างๆ ดังที่กล่าวข้างต้นได้ดังต่อไปนี้

1. เมื่อตัวเลขเรย์โนลด์ (Re) เพิ่มขึ้น การถ่ายเทความร้อนมีค่าเพิ่มขึ้น เนื่องจากโมเมนต์ของเจ็ทมีค่าเพิ่มขึ้น

2. ระยะห่างจากเจ็ทถึงแผ่นเป้าหมาย (H/D_j) มีผลกระทบน้อยมากต่อการถ่ายเทความร้อน เนื่องจากการถ่ายเทโมเมนต์ของเจ็ทที่กำลังตกลงมากับอากาศแวดล้อมมีค่าน้อย ส่งผลให้โมเมนต์พลักซ์บริเวณตกกระทบมีค่าไม่แตกต่างกัน

3. เมื่อความลึกของรอยนูน (d/D_o) เพิ่มขึ้น การถ่ายเทความร้อนมีค่าลดลง เนื่องจากเมื่อรอยนูนมีความลึกมากขึ้น พื้นที่สัมผัสกับของไหลก็มากขึ้นตาม ดังนั้นโมเมนต์ต่อพื้นที่บริเวณตกกระทบมีค่าลดลง นอกจากนั้นความลึกที่มากขึ้นหมายถึงความโค้งที่มากขึ้น ซึ่งเป็นสาเหตุให้สนามการไหลที่ออกจากขอบรอยนูนมีการยกตัวสูงขึ้น และเกิดการไหลย้อนกลับ

4. อัตราส่วนระหว่างเส้นผ่านศูนย์กลางของเจ็ทต่อเส้นผ่านศูนย์กลางตามภาพฉายของรอยนูน (D_j/D_o) ผลการถ่ายเทความร้อนขึ้นอยู่กับตำแหน่งของขอบรอยนูน โดยการถ่ายเทความร้อนจะมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อตำแหน่งขอบรอยนูนอยู่ไกลจากเจ็ทที่ตกกระทบมากขึ้น

7. เอกสารอ้างอิง

- [1] Gardon, R., Akfirat, J.C., 1965, The role of turbulence in determining the heat transfer characteristics of impinging jets, *Int J Heat and Mass Transfer*, Vol. 8, pp.1261-1272.
- [2] Obot, N.T., Trabold, T.A., 1987, Impingement heat transfer within arrays of circular jets: Part 1: effects of minimum, intermediate and complete crossflow for small and large spacings, *J Heat Transfer*, Vol. 109, Nov 1987 pp.872-879.
- [3] Bearman, P.W., Harvey, J.K., 1993, Control of circular cylinder flow by the use of dimples, *AIAA Journal*, Vol. 31, No. 10, pp.1753-1756.
- [4] Kesarev, V.S., Kozlov, A.P., 1993, Convection Heat transfer in turbulent flow past a hemispherical cavity, *Heat Transfer Research*, Vol. 25, No. 2, pp.156-160.
- [5] Banker, R.S., Gotovskii, M., Belen'kiy, M., Fokin, B., 2003, Heat transfer and pressure loss for flows inside converging and diverging channels with surface concavity shape effects, *Proceedings of the 4th International Conference Compact Heat Exchangers and Enhancement Technology*, Sep.29-Oct.3, Crete Island, Greece.
- [6] Chyu, M.K., Yu, Y., Ding, H., Down, J.P., Soechting, F.O., 1997, Concavity enhanced heat transfer in an internal cooling passage, *ASME Paper*, 97-GT-437.
- [7] Kanokjarvijit, K., Martinez-Botas, R.F., 2005, Jet impingement on a dimpled surface with different crossflow schemes, *Int J Heat and Mass Transfer*, Vol. 48, pp.161-170.
- [8] Kanokjarvijit, K., Martinez-Botas, R.F., 2007, Heat transfer and pressure investigation of dimple impingement, *J Turbomachinery*, July 2007, (In press).
- [9] จักรพันธ์ ถาวรงามยิ่งสกุล และ กุลยา กนกจรรูจิตร, 2549, การศึกษาลักษณะการไหลของเจ็ทแบบสมมาตรตามแกนที่ตกกระทบพื้นผิวรอยนูน, การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทยครั้งที่ 20, นครราชสีมา
- [10] Chemical Engineering Module User's Guide version COMSOL 3.2, September 2005, COPYRIGHT 1994-2004 by COMSOL AB.
- [11] Chattopadhyay, H., 2004, Numerical investigations of heat transfer from impinging annular jet, *Int J Heat and Mass Transfer*, Vol.47, pp.3197-3201.
- [12] Angioletti, M., ,E., Ruocco, G., 2005, CFD turbulent modelling of jet impingement and its Validation by particle image velocimetry and mass transfer measurements, *International Journal of Thermal Sciences*, Vol.44, pp.349-356.