

การออกแบบและวิเคราะห์การทำงานระบบทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคูสติก Design Thermoacoustic Refrigerator

สว่างทิตย์ ศรีกิจสุวรรณ พูมยศ วัลลิกุล และ สุวัฒน์ กุลชันปรีดา

คณะวิศวกรรมศาสตร์ สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าฯ พระนครเหนือ
1518 ถ.พิบูลสงคราม เขตบางซื่อ กรุงเทพฯ 10800
โทร 0-29132500 ต่อ 8308 อีเมล: sawangtit@hotmail, pyy@kmitnb.ac.th, suwat@kmitnb.ac.th

Sawangtit Srekitsuwan , Pumyos Vallikul and Suwat Kuntanapreeda
Faculty of Engineering, King Mongkut's Institute of Technology North Bangkok
1518 Pibulsongkram Rd. Bangsue, Bangkok 10800
Tel. 0-29132500 ext. 8308 E-mail: sawangtit@hotmail, pyy@kmitnb.ac.th, suwat@kmitnb.ac.th

บทคัดย่อ

งานวิจัยนี้ได้ทำการศึกษาแบบจำลองทางคณิตศาสตร์เพื่อใช้ใน การออกแบบระบบทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคูสติกที่จะจัดสร้างในอนาคต และอธิบายการทำงานของชุดสาขิที่ผู้วิจัยได้ตัดสร้างไว้ใน [1] โดยแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของปรากฏการณ์อะคูสติกเป็นสมการเชิงอนุพันธ์ประกอบด้วย สมการคลื่น สมการความต่อเนื่อง สมการโมเมนตัม และสมการอนุรักษ์พลังงาน โดยที่สมการคลื่นอธิบายลักษณะการเกิดคลื่นนั่น ส่วนสมการความต่อเนื่อง สมการโมเมนตัม และสมการอนุรักษ์พลังงาน ที่ใช้อธิบายปรากฏการณ์การถ่ายโอนมวลโมเมนตัม และพลังงาน ในกระบวนการทำความเย็น ซึ่งผลที่ได้จากแบบจำลองทางคณิตศาสตร์สอดคล้องกับผลการทดลองที่กระทำไว้ในชุดสาขิ

Abstract

The purpose of this work is to study thermoacoustic model for thermoacoustic refrigerator design and to compare with experiment results from the demonstrations device constructed in [1]. Thermoacoustic model is derived from wave, continuity, momentum and energy equations. The wave equation describes the standing wave in the device. Continuity, momentum and energy equations describe the transportation of the corresponding properties in the thermal process. The results from the model fairly well agree with experiment data.

สัญลักษณ์

a	ความเร็วเสียง (sound speed)
COP	coefficient of performance
c_p	isobaric heat capacity per unit mass
c_s	specific heat per unit mass
f	function
\dot{H}	total energy flux
K	thermal conductivity
l	ระยะครึ่งหนึ่งของความหนาแผ่นบาง (plate half-thickness)
P, p	ความดัน (pressure)
s	entropy per unit mass
T	อุณหภูมิ (temperature)
t	เวลา (time)
u	ความเร็วตามแนวแกน x (x component of velocity)
v	ความเร็วตามแนวแกน y (velocity, or its y component)
w	enthalpy per unit mass
x	ตำแหน่งตามแนวเสียง (position along sound propagation)
y	ตำแหน่งที่ตั้งฉากกับแนวเสียง (position perpendicular to sound propagation)
y_0	ระยะครึ่งหนึ่งของความห่างระหว่างแผ่นบาง (plate half gap)
β	thermal expansion coefficient
γ	ratio, isobaric to isochoric specific heats
δ	penetration depth
ϵ_s	plate heat capacity ratio

κ	สัมประสิทธิ์การนำความร้อนของไหล (thermal diffusivity)
μ	ความหนืดพลศาสตร์ (dynamic viscosity)
ν	ความหนีดจลศาสตร์ (kinematic viscosity)
ξ	second viscosity
Π	เส้นรอบรูป (perimeter)
ρ	ความหนาแน่น (density)
τ	viscous stress tensor
σ	Prandtl number
ω	Angular frequency

ตัวท้าย

s	คลื่นนิ่ง หรือคงแข็ง (standing, or solid)
m	ค่าเฉลี่ย (mean)
k	เทอมของความการนำความร้อน (thermal)
ν	เทอมของความหนืด (viscous)
1	first order
2	second order

1. บทนำ

ปรากฏการณ์เทอร์โมอะคุสติกเป็นปรากฏการณ์สมรรถห่วง พลังงานเสียงและพลังงานความร้อน ซึ่งสามารถนำประยุกต์ใช้เป็นเครื่องตันกำลังและเครื่องทำความเย็นได้ โดยเครื่องตันกำลังจะทำหน้าที่เปลี่ยนความแตกต่างของอุณหภูมิให้เกิดเป็นกำลังเสียง ในขณะเดียวกันเครื่องทำความเย็นใช้พลังงานเสียงในการเคลื่อนย้ายความร้อนเพื่อทำความเย็น ซึ่งทั้งเครื่องตันกำลังและเครื่องทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคุสติกนี้ข้อดีคือ มีอุปกรณ์ที่เคลื่อนที่จำนวนมากน้อยชั้นทำให้มีอายุการใช้งานที่นาน และในส่วนของเครื่องความเย็นนั้นไม่ต้องใช้สารทำความเย็นที่มีผลกระทบต่อสิ่งแวดล้อม [2]

ในช่วงเวลาที่ผ่านมาได้มีการพัฒนาให้เครื่องทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคุสติกให้มีประสิทธิภาพสูงขึ้น และสร้างอุณหภูมิที่แตกต่างได้มากขึ้น เช่นใน [8] ทำได้โดยการบรรจุด้วย He ที่ความดัน 10.3 bar สามารถให้ความเย็นถึง -73 °C นอกจากนี้ได้มีการต่อเครื่องตันกำลังเข้ากับเครื่องทำความเย็นเพื่อให้มีต้องมีส่วนใดที่เคลื่อนที่เลื่อยู่ ภายในระบบ โดยมีหลักการทำงานคือเครื่องตันกำลังแบบเทอร์โมอะคุสติกใช้ความร้อนในการสร้างเสียงแล้วจึงนำเสียงที่ได้ไปป้อนเข้าสู่ส่วนเครื่องทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคุสติกเพื่อทำความเย็น โดยตลอดทั้งระบบไม่ต้องมีอุปกรณ์ที่ต้องเคลื่อนที่ประกอบอยู่ด้วย [9], [10]

ชุดสาขิตเครื่องทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคุสติกที่จัดสร้างไว้แล้วใน [1] ที่ประกอบด้วย ลำโพงทำหน้าที่กำเนิดพลังงานเสียง ท่อทำหน้าที่สร้างเงื่อนไขให้เกิดคลื่นนิ่ง และสแตกซึ่งเป็นชิ้นส่วนหลักที่สร้างปรากฏการณ์เทอร์โมอะคุสติกเพื่อถ่ายโอนความร้อนระหว่างปั๊มสองด้านของสแตก ดังแสดงในรูปที่ 1 ผลการทดลองพบว่าชุดสาขิตสามารถสร้างอุณหภูมิแตกต่างที่ปั๊มสองด้านของสแตกได้สูงสุดที่ 5 °C

ในงานวิจัยนี้ได้ศึกษาแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ของเครื่องทำความเย็นแบบเทอร์โมอะคุสติกของชุดสาขิต เพื่อใช้ในการอธิบาย

ปรากฏการณ์ที่เกิดขึ้น เพื่อให้เข้าใจถึงหลักการทำงานของระบบ และนำไปใช้เพื่อออกแบบระบบที่มีประสิทธิภาพสูงขึ้นต่อไปในอนาคต



(ก)



(ข)



(ค)



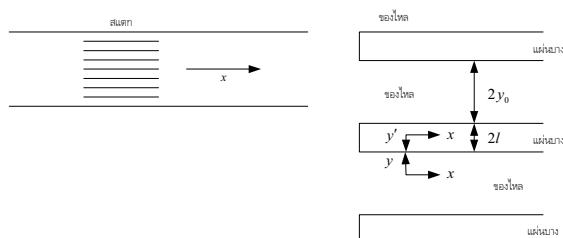
(ง)

รูป 1 ชุดสาขิตเครื่องทำความเย็นที่จัดสร้างใน [1] (ก) ภาพถ่ายทั้งชุด (ข) การติดตั้งสแตกในหลอดทดลอง (ค) การติดตั้งส่วนถ่ายเทความร้อนที่ปลายของสแตก และ (ง) ภาพถ่ายด้านข้างของสแตก

2. ทฤษฎี

2.1 แบบจำลองทางคณิตศาสตร์

แบบจำลองทางคณิตศาสตร์ได้นำไปที่สแตกที่เป็นแผ่นบางที่วางข้อกัน และวางบนไปตามแนวของเสียง โดยกำหนดให้แผ่นบางที่วางมีความหนา $2l$ และระยะห่างระหว่างแผ่น $2y_0$ ดังแสดงในรูปที่ 2



รูปที่ 2 ด้านข้างภาพรวมของสแตก และด้านข้างภาพขยายของแผ่นบาง [2]

สมการอธิบายปรากฏการณ์เทอร์โมอะคุสติกเป็นสมการหนึ่งมิติที่ใช้ในการอธิบายคลื่นนิ่งของของไหลที่วิ่งอยู่บนแผ่นบางตามแนวแกน x โดยอธิบายจากสมการควบคุม (governing equation) ประกอบด้วยสมการการเคลื่อนที่ของของไหล [7]

$$\rho \left(\frac{\partial v}{\partial t} + (v \cdot \nabla) v \right) = -\nabla p + \mu \nabla^2 v + \left(\xi + \frac{\mu}{3} \right) \nabla (\nabla \cdot v) \quad (1)$$

โดยที่ ρ คือความหนาแน่น v คือความเร็วในแนวแกน y p คือความดัน μ คือความหนืด ν คือความหนืด粘性系数 ξ คือ second viscosity

มีสถานะที่ขบวนเขตความเร็วของของไหหลที่ระหว่างแผ่นบางกับของไหหล $v=0$

สมการต่อเนื่อง [7]

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho v) = 0 \quad (2)$$

สมการการถ่ายเทความร้อนของของไหหล [7]

$$\rho T \left(\frac{\partial s}{\partial t} + v \cdot \nabla s \right) = \nabla \cdot (K \nabla T) + (\text{terms quadratic in velocities}) \quad (3)$$

โดยที่ s คือ entropy per unit mass K คือ thermal conductivity และ T คืออุณหภูมิของของไหหล

มีสถานะที่ขบวนเขตอุณหภูมิที่ของไหหลเท่ากับอุณหภูมิที่แผ่นบาง $T = T_s$ และฟลักซ์ความร้อนที่ไหหลเข้าสู่ของไหหลเท่ากับฟลักซ์ความร้อนที่ไหหลเข้าสู่แผ่นบาง $K(\partial T / \partial y) = -K_s(\partial T_s / \partial y)$

สมการการถ่ายเทความร้อนของของแข็ง [2]

$$\rho_s c_s \frac{\partial T_s}{\partial t} = \kappa_s \nabla^2 T_s \quad (4)$$

โดยที่ ρ_s คือความหนาแน่นของแผ่นบาง c_s คือ specific heat per unit mass T_s คืออุณหภูมิที่แผ่นบาง κ_s คือ thermal diffusivity ของแผ่นบาง

มีสถานะที่ขบวนเขตอุณหภูมิของแผ่นบางมีค่า T_s

สมการพลังงาน [7]

$$\frac{\partial}{\partial t} \left[\frac{1}{2} \rho v^2 + \rho \epsilon \right] = -\nabla \cdot \left[\rho v \left(\frac{1}{2} v^2 + w \right) - K \nabla T - v \cdot \Sigma \right] \quad (5)$$

โดยที่ ϵ คือ internal energy w คือ enthalpy per unit mass Σ คือ viscous stress tensor

กำหนดให้ตัวแปรที่ใช้ประกอบให้เป็นตัวแปรจำนวนเชิงช้อนที่มีความสัมพันธ์กับความถี่เชิงมุม ω ในการคำนวณจะคิดเฉพาะส่วนที่เป็นจำนวนจริงเท่านั้นที่ใช้แทนลงในสมการอธิบายประภาคการณ์เทอร์โมอะคูสติก

$$p = p_m + p_l(x) e^{i\omega t} \quad (6)$$

$$\rho = \rho_m + \rho_l(x, y) e^{i\omega t} \quad (7)$$

$$v = \hat{x} u_l(x, y) e^{i\omega t} + \hat{y} v_l(x, y) e^{i\omega t} \quad (8)$$

$$T = T_m + T_l(x, y) e^{i\omega t} \quad (9)$$

$$T_s = T_m + T_{sl}(x, y) e^{i\omega t} \quad (10)$$

$$s = s_m + s_l(x, y) e^{i\omega t} \quad (11)$$

ในการทดลองได้มาจากการนำสมการการเคลื่อนที่ สมการถ่ายเทความร้อน สมการต่อเนื่อง และทำการอินทิเกรตจากระยะผิวไปยังชั้น

ชิดพิวของของไหหล ที่มีผลมาจากความดันของเสียงที่เปลี่ยนแปลง $p_l(x)$ ตามอุณหภูมิ $T_m(x)$ คุณสมบัติของของไหหล และรูปร่างของของแข็งและของไหหล แล้วได้สมการคลื่น [2]

$$\left(1 + \frac{(y-1)f_v}{1+\epsilon_s} \right) p_l + \frac{\rho_m a^2}{\omega^2} \frac{d}{dx} \left(\frac{1-f_v}{\rho_m} \frac{dp_l}{dx} \right) - \beta \frac{a^2}{\omega^2} \frac{f_k - f_v}{(1-\sigma)(1+\epsilon_s)} \frac{dT_m}{dx} \frac{dp_l}{dx} = 0 \quad (12)$$

โดยที่ γ คือ isobaric to isochoric specific heats ϵ_s คือ plate heat capacity ratio f_k คือ function thermal f_v คือ function viscous σ คือ Prandtl number สมการที่ได้เป็นสมการเชิงอนุพันธ์สามัญ (ordinary differential equation) สำหรับขนาดของความดันเสียง p_l ที่เป็นจำนวนเชิงช้อน

ส่วนสมการพลังงาน [2] เป็นสมการอันดับสองที่ใช้ในการอธิบายก็ได้มาจากการอุณหภูมิ ความดัน คุณสมบัติของของไหหล และรูปร่างของของแข็งและของไหหลเพื่อแก้ไข

$$\dot{H}_2 = \frac{\Pi y_0}{2\omega \rho_m} \text{Im} \left[\frac{dp_l}{dx} \right] \left[1 - \tilde{f}_v - \frac{T_m \beta(f_k - f_v)}{(1+\epsilon_s)(1+\sigma)} \right] + \frac{\Pi y_0 c_p}{2\omega^2 \rho_m (1-\sigma)} \frac{dT_m}{dx} \frac{dp_l}{dx} \frac{d\tilde{p}_l}{dx} \\ \times \text{Im} \left[f_v + \frac{(f_k - f_v)(1+\epsilon_s f_v/f_k)}{(1+\epsilon_s)(1+\sigma)} \right] - \Pi(y_0 K + I K_s) \frac{dT_m}{dx} \quad (13)$$

และสมการที่กำหนดเพิ่มเติม [2]

$$p_x = \frac{dp_l}{dx} \quad (14)$$

สมการ (12) และ (13) อยู่ในรูปของสมการจำนวนเชิงช้อน กับสมการ (14) รวมเป็นชุดของห้าสมการของสมการอนุพันธ์ในเทอมตัวแปร x ใช้ในการคำนวณการเปลี่ยนแปลงของตัวแปรทั้งห้าภายในระบบคือ T_m Re p_l Im p_l Re p_x และ Im p_x ในการอธิบายประภาคการณ์เทอร์โมอะคูสติก และใช้ในการออกแบบ

2.2. การคำนวณเชิงตัวเลข

ในการทดลองเฉลยของสมการอนุพันธ์ เนื่องจากเป็นปัญหาค่าของ (boundary value problem) จึงได้ใช้ระเบียบวิธีการยิง (shooting method) [4],[5] เพื่อให้กลไกเป็นปัญหาค่าเริ่มต้น (initial-value problem) เพื่อที่สามารถคำนหาค่าเริ่มต้นได้ และด้วยวิธีการ Newton-Raphson ทำให้สามารถหาค่าเริ่มต้นที่สอดคล้องกับเงื่อนไขที่ก่อให้เรื่องนี้ แล้วจำนวนของสมการที่ใช้อธิบายประภาคการณ์เทอร์โมอะคูสติกได้ใช้ระเบียบวิธีรุ่งเก-คุตตา (Runge-Kutta Methods) [4],[5] ในการทดลองเฉลย

3. ผลการคำนวณ

แบบจำลองเป็นของชุดสาขิตี่สร้างจากหลอดแก้วความยาว 55 ซม. สแตกมีความยาว 10 ซม. วางไว้ที่ระยะ 30 ซม. จากปลายท่อใน การทดลองเป็นตำแหน่งที่มีอุณหภูมิแตกต่างสูงสุด จากการทดลองดังกล่าวได้นำมาสร้างแบบจำลองมีสองแบบเพื่อเปรียบเทียบผลการคำนวณเมื่อมีการเปลี่ยนแปลงสภาพให้มีระยะห่างระหว่างชั้น 0.8 มม. และ 1.1 มม. ตามลำดับ

3.1 แบบจำลองที่ 1

ชุดสาขิตี่บรรจุสแตกที่มีระยะห่างระหว่างชั้น 0.8 มม.

3.1.1 เสื่อนไขที่ขوب

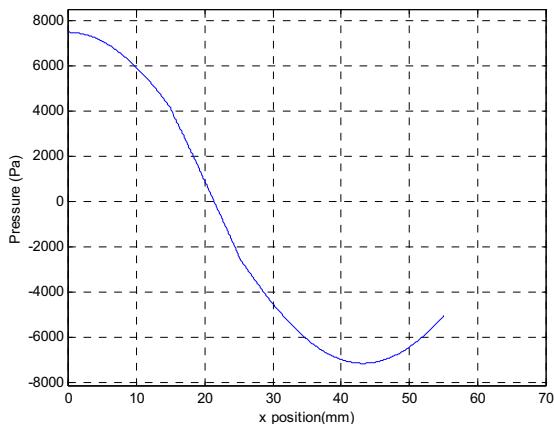
เงื่อนไขที่ขอกบแบ่งออกเป็นสองส่วนคือ
เงื่อนไขที่ขอกบที่ได้จากการเก็บข้อมูลจากการทดลองกับชุดสาธิต
ประกอบด้วย อุณหภูมิเริ่มต้นที่ทดลอง 26°C อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเท
ความร้อนด้านข้อนมีอุณหภูมิ 26°C อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อน
ด้านเย็นมีอุณหภูมิ 21°C กำลังของลำโพงที่ให้ 2 W

เงื่อนไขที่ขอกบเพื่อเริ่มต้นในการคำนวณประกอบด้วย ปริมาณ
ความร้อนที่ดึงเข้าไปได้ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นให้มีปริมาณเริ่ม
ที่ 0.50 W ความดันเริ่มต้นที่ 7500 Pa อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อน
ด้านข้อนมีอุณหภูมิ 26°C

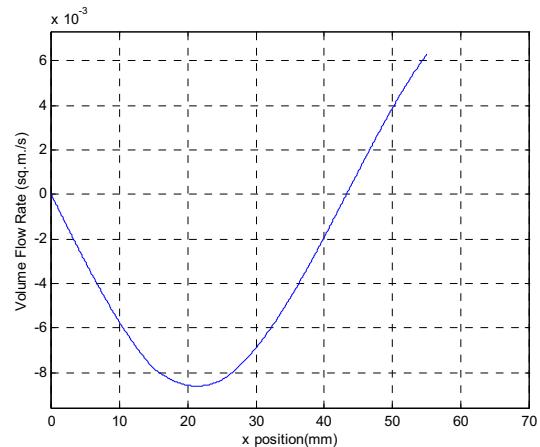
ตามค่าที่กำหนดเป็นค่าเริ่มต้นทั้งสองด้านคือ ความดัน และกำลัง
เสียง จะไม่เปลี่ยนแปลงตามระเบียบวิธีการยิง ส่วนค่าเริ่มต้นที่
เปลี่ยนแปลงด้วยระเบียบวิธีการยิงได้แก่ อัตราการไหล และกำลังเสียง
เพื่อให้ค่าเริ่มต้นทั้งสี่ด้านมีค่าที่สอดคล้องกับเงื่อนไขที่ขอกบที่มีทั้งสอง
เงื่อนไขที่กล่าวมาข้างต้น ส่วนเป้าหมายกำหนดให้ผลลัพธ์ที่ได้ต้องมี
อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 21°C และกำลัง
เสียงที่ให้ไม่เกิน 2 W

3.1.2 ผลการคำนวณ

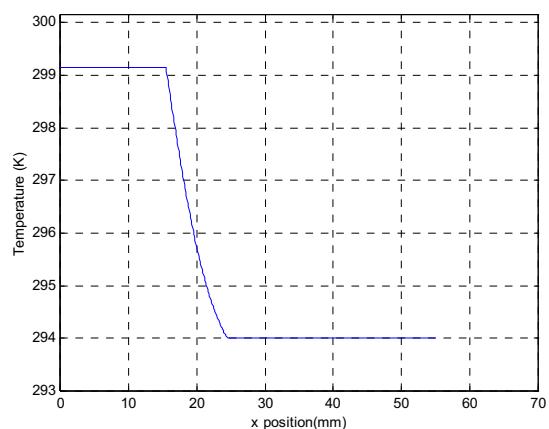
ในส่วนของผลการคำนวณที่ได้ของ T_m $\text{Re } p_1$ $\text{Im } p_1$ $\text{Re } p_x$
และ $\text{Im } p_x$ เพื่อให้เข้าใจในการเปลี่ยนแปลงภายในชุดสาธิต ได้
แสดงผลค่าอย่างต่อเนื่องของแต่ละส่วนในระบบ ตามแนวแกนนอน
แสดงตำแหน่งของส่วนในระบบตามลำดับคือ ปลายปิด ท่อ (Duct)
ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อน (HX Hot) สแตก (Stack) และส่วน
ถ่ายเทความร้อนด้านเย็น (HX Cold) และท่อ จะไม่แสดงรวมของส่วนที่
บรรจุลำโพง เนื่องจากคิดเพียงความดันที่ลำโพงสร้างให้เกิดคลื่นนิ่ง
เท่านั้น ในแนวแกนตั้งแสดงปริมาณของแต่ละตัวแปร



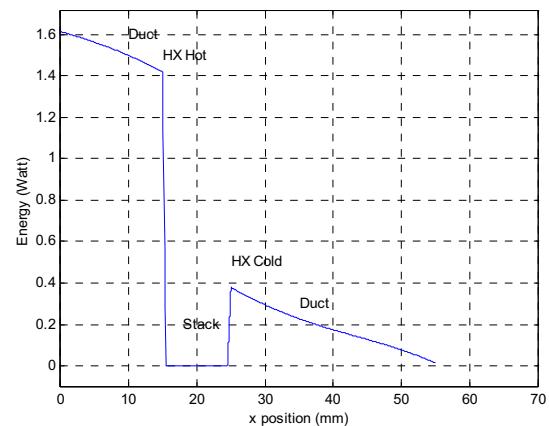
(η)



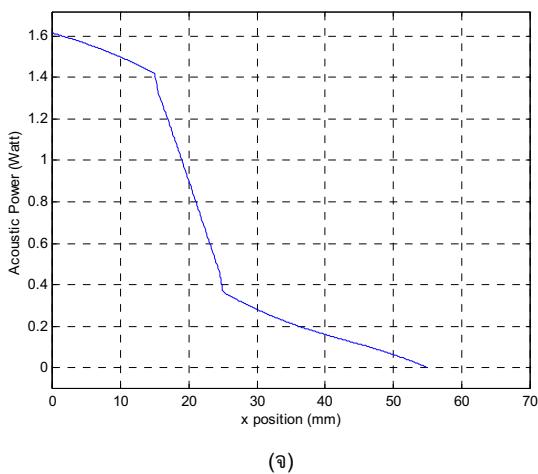
(η)



(κ)



(ζ)



(g)

รูปที่ 3 แสดงความดัน อัตราการไหล อุณหภูมิ พลังงาน และกำลังเสียง ของสแตกมีระยะห่างระหว่างชั้น 0.8 มม.

ผลการคำนวณจากแบบจำลองของชุดสาขิตที่ใช้สแตกที่มีระยะห่างระหว่างชั้น 0.8 มม. ตามรูปที่ 3(g) แสดงความดันในชุดสาขิต รูปที่ 3(x) แสดงอัตราการไหลของอากาศภายในชุดสาขิต ตามรูปที่ 3(c) อุณหภูมิเริ่มต้นและที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนมีอุณหภูมิ 26 °C และที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 21 °C อุณหภูมิที่ได้จากการคำนวณที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนและด้านเย็นได้สอดคล้องกับการทดลองของชุดสาขิต ตามรูปที่ 3(g) ผลการจำลองแสดงให้เห็นว่ามีส่วนของสแตกเพียงส่วนเดียวที่ทำให้เกิดการเปลี่ยนแปลงของอุณหภูมิของของไหล สแตกทำหน้าที่ดึงความร้อนจากส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นไปทั้งที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อน ส่วนพลังงานจะมีการเปลี่ยนแปลงในแต่ละส่วนในรูปของกำลังเสียงที่สูญเสีย การถ่ายเทความร้อน ยกเว้นในส่วนของสแตกเนื่องจากทำกวัสดุที่ไม่นำความร้อนซึ่งไม่มีสมสมหรือสูญเสียพลังงาน บริมาณความร้อนจะเคลื่อนที่จากด้านหนึ่งไปยังอีกด้านหนึ่งผ่านการถ่ายเทระหว่างชั้นชิดผิวเหนือแผ่นบางกับของของไหลที่เคลื่อนที่ตลอดความยาวของสแตก โดยมีกำลังเสียงที่ป้อนเป็นส่วนที่ทำให้เกิดการถ่ายเทความร้อน กำลังเสียง 1.62 W ที่ป้อนเข้าไป ทำให้เกิดค่าคงที่ของภายในชุดสาขิต ส่วนปริมาณความร้อนจากสิ่งแวดล้อมถูกดึงเข้าไป 0.39 W ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็น และปริมาณความร้อนที่ถ่ายเทออก 1.41 W ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อน และมีกำลังเสียงที่สูญเสียไป 0.60 W ที่ผิวของชุดสาขิตตลอดความยาว รูปที่ 3(j) แสดงพลังงานเสียงที่ให้แก่ชุดทดลองโดยมีการสูญเสียไปตลอดชุดทดลองซึ่งจะพบว่าที่สแตกจะมีการเปลี่ยนแปลงพลังงานเสียงมากที่สุด เพราะมีพื้นที่ของชั้นชิดผิวมากกว่าเมื่อเทียบกับส่วนอื่น และของไหลใช้กำลังเสียงในการเปลี่ยนถ่ายความร้อนกับชั้นชิดผิวในช่วงของสแตก

จากผลการคำนวณสามารถค่าประสิทธิภาพของระบบได้คือ

$$COP = \dot{Q}_2 / \dot{W}_2 = 0.240$$

3.1.3 ผลเปรียบเทียบกับข้อมูลจริง

จากผลการคำนวณแสดงให้เห็นเงื่อนไขที่ขوبที่ได้จากการเก็บข้อมูลจากชุดสาขิต อุณหภูมิเริ่มต้นและที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อน

มีอุณหภูมิ 26 °C ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 21 °C ซึ่งสอดคล้องกับเงื่อนไขที่ตั้งเป็นเป้าหมาย และกำลังเสียงที่ป้อนเข้าสู่ระบบก็สอดคล้องกับการคำนวณหากำลังเสียงที่สูญเสียในแต่ละส่วน

3.2 แบบจำลองที่ 2

ชุดสาขิตที่บรรจุสแตกที่มีระยะห่างระหว่างชั้น 1.1 มม.

3.2.1 เงื่อนไขที่ขوب

เงื่อนไขที่ขوبที่ได้จากการเก็บข้อมูลจากการทดลองกับชุดสาขิตประกอบด้วย อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนมีอุณหภูมิ 26 °C อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 22 °C กำลังของลำโพงที่ให้ 2 W

เงื่อนไขที่ขوبเพื่อเริ่มต้นในการคำนวณประกอบด้วย ปริมาณความร้อนที่ดึงเข้าไปได้ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นให้มีปริมาณเริ่มที่ 0.50 W ความดันเริ่มต้นที่ 7500 Pa อุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนมีอุณหภูมิ 26 °C

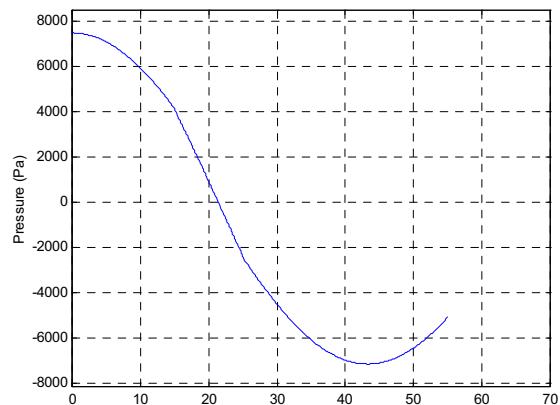
ระเบียบวิธียังในการหาค่าเริ่มต้นกำหนดเช่นเดียวกับแบบจำลองที่

1 ส่วนเป้าหมายกำหนดให้ผลลัพธ์ที่ได้ต้องมีอุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 22 °C และกำลังของเสียงที่ให้ไม่เกิน 2 W

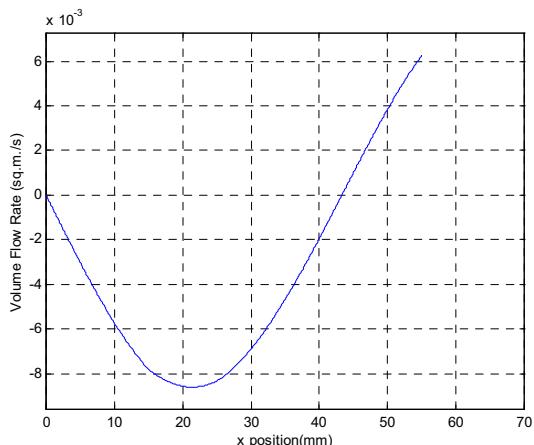
3.2.2 ผลการคำนวณ

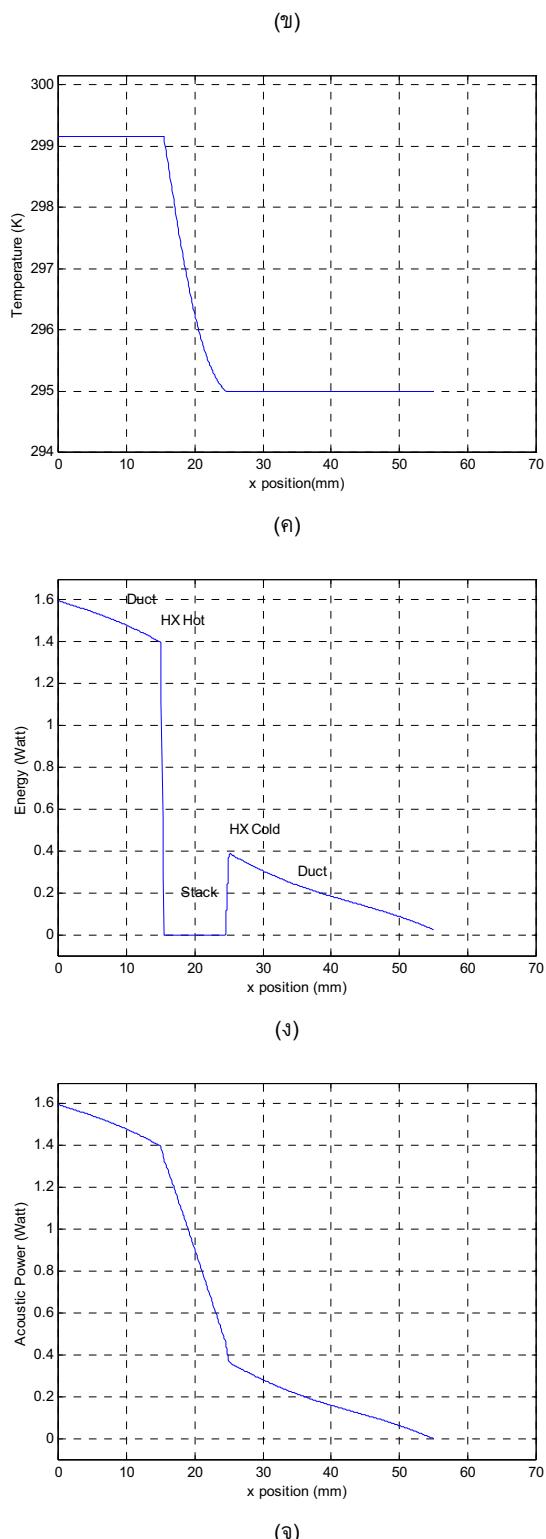
ผลการคำนวณจากแบบจำลองของชุดสาขิตที่ใช้สแตกที่มีระยะห่าง

1.1 มม. ได้อุณหภูมิเริ่มต้นและที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนมีอุณหภูมิ 26 °C และที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 22 °C ตามรูปที่ 4(k)



(k)





รูปที่ 4 แสดงความดัน อัตราการไหล อุณหภูมิ พลังงาน และกำลังเสียง ของสแตกมีระยหะห่างระหว่างชั้น 1.1 มม.

ในการเปรียบเทียบผลการคำนวณกับการเปลี่ยนแปลงระยะระหว่างชั้นของสแตก ผลการคำนวณของอุณหภูมิสอดคล้องกับผลการทดลองโดยที่อุณหภูมิส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนได้ 26 °C และ 22

°C ที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็น จากรูปที่ 4(ก) แสดงปริมาณพลังงาน โดยมีปริมาณความร้อนที่ตึงเข้าไปได้ 0.39 W จากการให้กำลังเสียงประมาณ 1.6 W ปริมาณความร้อนที่ถ่ายเทออกได้ 1.4 W กำลังเสียงที่สูญเสีย 0.598 W

$$\text{ค่าประสิทธิภาพของระบบ } COP = \dot{Q}_2 / \dot{W}_2 = 0.243$$

3.2.3 ผลเปรียบเทียบกับข้อมูลจริง

จากการคำนวณแสดงให้เห็นสอดคล้องกับเงื่อนไขที่ขอกำกับที่ได้จากการเก็บข้อมูลจากชุดสาธิต อุณหภูมิรีบดันและอุณหภูมิที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านร้อนได้ 26 °C และสอดคล้องกับเป้าหมายที่ส่วนถ่ายเทความร้อนด้านเย็นมีอุณหภูมิ 22 °C ส่วนกำลังเสียงที่ป้อนเข้าสู่ระบบก็สอดคล้องกับกำลังเสียงที่สูญเสียเข่นกัน ผลของระยะห่างระหว่างชั้นที่เพิ่มขึ้นแสดงให้เห็นจากปริมาณความร้อนที่ตึงเข้าไปได้ลดลงเนื่องจากพื้นที่ของชั้นชิดผิวภายในสแตกลดลง

4. สรุปผลการวิจัย

จากการคำนวณได้กำหนดปริมาณความร้อนที่ตึงเข้าไปได้ โดยในการเปรียบเทียบจำเป็นดังนี้ การติดตั้งอุปกรณ์เพิ่มเติมเพื่อวัดปริมาณความร้อนดังกล่าว แต่ในการออกแบบเรากำหนดปริมาณความร้อนดังกล่าวได้เนื่องจาก \dot{Q}_2 มีสัดส่วนตาม P_A^2 ในชุดทดลองมีสัดส่วนที่วางข้างค旅行社นนี้ทำด้วยแผ่นบางของดอยู่จำนวนมาก ทำให้สามารถดึงปริมาณความร้อนได้มาก ปริมาณความร้อนดังกล่าวที่กำหนดจึงสามารถทำได้ อีกทั้งไม่ได้นำเอาปัจจัยของชุดถ่ายเทความร้อนคิดหาปริมาณความร้อนที่กำหนดด้วย

จากการคำนวณของแบบจำลองทางคณิตศาสตร์ได้ผลต่างของอุณหภูมิที่ปลายสองด้านของสแตกใกล้เคียงกับการทดลอง ซึ่งสามารถทำการศึกษาผลกระทบของการเปลี่ยนแปลงตัวแปรต่างๆ เช่น คุณสมบัติขององค์ประกอบภายในระบบ ขนาดของสแตกที่เปลี่ยนแปลง ทำให้สามารถนำไปออกแบบชุดสาธิตที่มีประสิทธิภาพสูงขึ้น และมีความแตกต่างของอุณหภูมิที่สูงขึ้นได้ในอนาคต

เอกสารอ้างอิง

- [1] สว่างพิทย์ ศรีกิจสุวรรณ, สุวัฒน์ กลุ่มนปีรีดา และ ปุ่มยศ วัลลิกุล, 2547. การศึกษาเชิงทดลองการทําความเย็นแบบเทอร์โมอะคูสติก. การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 18 มหาวิทยาลัยขอนแก่น.
- [2] G.W. Swift. Thermoacoustic Engines. J. Acoust. Soc. Am., 84, October 1988
- [3] G.W. Swift. "Thermoacoustics: a unifying perspective for some engines and refrigerators". 2001. <http://www.lanl.gov/thermoacoustics/Book/index.html>.
- [4] S.C. Chapra and R.P. Canale. "Numerical Methods for Engineers: with software and programming applications". McGraw-Hill, New York, 2003.
- [5] J. Kiusalass. "Numerical Methods in Engineering with MATLAB". Cambridge University Press, New York, 2005.

TSF014

- [6] T.J. Hofler. Thermoacoustic Refrigerator Design and Performance, Ph.D. thesis, Physics Department, University of California, San Diego, 1986.
- [7] L.D. Landau and E.M. Lifshitz. "Fluid Mechanics". Pergamon Books, 1989.
- [8] T.J. Hofler, J.C. Wheatley and G.W. Swift. Acoustic Cooling Engine. United States Patent, Patent Number 4,722,201. 1988.
- [9] J.C. Wheatley, G.W. Swift, A. Migliori and T.J. Hofler. Heat-Driven Acoustic Cooling Engine Having no Moving Parts, United States Patent. Patent Number 4,858,441. 1989.
- [10] T.J. Hofler. High-Efficiency Heat-Driven Acoustic Cooling Engine with no Moving Parts. United States Patent, Patent Number 5,901,556. 1999.