

รายการอ้างอิง

ภาษาไทย

- ชุตินา จารุศิริพจน์, "การทดสอบสมรรถนะของฮีทไปป์ไว้วิกค์แบบทองแดงและฟร็อนเพื่อการออกแบบเครื่องแลกเปลี่ยนความร้อน" วิทยานิพนธ์ปริญญา
มหาบัณฑิต ภาควิชาวิศวกรรมเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหา
วิทยาลัย, 2533.
- ชุ่มพล สุริยฉาย, "การออกแบบและสร้างฮีทไปป์" วิทยานิพนธ์ปริญญามหาบัณฑิต
ภาควิชาวิศวกรรมเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย, 2526.
- ปรีชา กอบเกื้อชัยพงษ์ "การสร้างและทดสอบสมรรถนะเครื่องแลกเปลี่ยนความ
ร้อนแบบฮีทไปป์ที่อุณหภูมิต่ำ" วิทยานิพนธ์ปริญญามหาบัณฑิตสาขาวิชาเทค
โนโลยีปิโตรเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย, 2534.
- พิชัย ตั้งสภาพพาณิชย์, "การสร้างและทดสอบสมรรถนะเครื่องแลกเปลี่ยนความ
ร้อนแบบฮีทไปป์และพัฒนาโปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับคำนวณออกแบบ"
วิทยานิพนธ์ปริญญาบัณฑิต ภาควิชาวิศวกรรมเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย, 2529.
- วันชัย โกมลภมร, "สมรรถนะของฮีทไปป์แบบไหลครบวงจร" วิทยานิพนธ์ปริญญา
มหาบัณฑิต ภาควิชาวิศวกรรมเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย, 2530.
- วิวัฒน์ ตัณฑะพานิชกุล, "การสร้างฮีทไปป์และการทดสอบสมรรถนะของฮีทไปป์"
รายงานฉบับสมบูรณ์ทุนอุดหนุนการวิจัยประเภทสาขาวิชาการ, สำนักงาน
คณะกรรมการวิจัยแห่งชาติ, 2526.
- สุจินดา นิลจันทร์, "การจำลองแบบเชิงจลน์ของฮีทไปป์" วิทยานิพนธ์ปริญญามหา
บัณฑิต ภาควิชาวิศวกรรมเคมี, บัณฑิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย,
2529.

สมใจ พิเชียรโสภณ, "การศึกษาเกี่ยวกับสมรรถนะและการสร้างแบบจำลองของ
ฮีทไปป์" วิทยานิพนธ์ปริญญาโทบัณฑิต ภาควิชาวิศวกรรมเคมี,
บัณฑิตวิทยาลัย จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย, 2526.

ภาษาอังกฤษ

ASHRAE Handbook of Equipment, American Society of
Heating, Refrigerating and Airconditioning Engineers
, Inc., 1983.

ASHRAE Handbook of Fundamentals, American Society of Heating
, Refrigerating and Airconditioning Engineers, Inc.,
1981.

ASHRAE, Thermophysical Properties of Refrigerants, 1976.

Bertoni, G., Kosnik, M., and McDonald, T.W., "Performance of
a Two-Phase Thermosiphon Air-to-Air Heat Exchanger",
ASHRAE Transactions ,V.91, Pt.2A, pp. 209-215, 1985.

Bird, R.B., Stewart, W.E. and Lightfoot, E.N., Transport
Phenomena, John Wiley, 1960.

Brown, R., Ganapathy, V. and Glass, J., "Design of Air-Cooled
Exchangers", Chem. Eng., March, 17, 1978.

Carnes, L., "Air-to-Air Heat Recovery Systems for
Research Laboratories," ASHRAE Transactions, V.90,
Pt.2A, pp. 327-340, 1984.

Chaudoume, S., "Modelization and Optimization of Heat
Pipe Heat Exchanger", "5th IHPC, 1983.

Downing, R.C., "Refrigerant Equations", ASHRAE Transactions,
V.80, Pt.2, 1974.

- Dunn, P. and Reay, D.A., Heat Pipes, Pergamon Press, 2nd ed., 1978.
- Gersey, G.O., Shapiro, H.N., and Pate, M.B., "Gravity-Assisted Heat Pipes Using Micro-Fin Tubes for Applications in Air-to-Air Heat Exchangers", ASHRAE Transactions, V.96, Pt.2, pp. 148-157, 1990.
- Heat Exchanger Design Handbook, Hemisphere Publishing Corporation, 2, 1983.
- Holman, J.P., Heat Transfer, 5th ed., McGraw-Hill, 1981.
- Huang, B.J., and Tsuei, J.T., "A Method of Analysis for Heat Pipe Heat Exchangers", Int. J. Heat Mass Transfer, V.28, 3, 553-562, 1985.
- JAR., Thermophysical Properties of Refrigerants, R22, 1975.
- Krishnan, K.N. and Rao, K.S., "Analysis and Design of a Heat Pipe Heat Exchanger," 5th IHPC, 1983.
- Larkin, B.S., Turnbull, J.E., and Gowe, R.S., "Thermosiphon Heat Exchanger for Use in Animal Shelters", Can, Agric. Eng., 17:2 pp.85-89, Dec., 1975.
- Larkin, B.S., and Turnbull, J.E., "Effects of Poultry Dust on Performance of a Thermosiphon Heat Recovery System", Can. Agric. Eng., 19:1, pp.37-39, June, 1977.
- Lee, Y., and Bedrossian, A., "The Characteristics of Heat Exchangers, Using Heat Pipes or Thermosiphons", Int. J. Heat Mass Transfer, V.21, pp.221-229, 1978.
- Lee, Y. and Clements, B.R., "An Analysis of Heat Exchangers Using Finned Two-Phase Closed Thermosyphons", 5th IHPC, 1983.

- Kays, W.M., and London, A.L., Compact Heat Exchangers, 2nd ed., McGraw-Hill, 1964.
- Martin, J.J., "Correlations and Equations Used in Calculating the Thermodynamic Properties of Freon Refrigerants", ASME, 1959.
- Mathur, G.D., and McDonald T.W., "Simulation Program for a Two-Phase Thermosiphon-Loop Heat Exchanger", ASHRAE Transactions, V. 92, Pt. 2A, pp. 473-485, 1986.
- . "Evaporator Performance of Finned Air-to-Air Two-Phase Thermosiphon Loop Heat Exchangers", ASHRAE Transactions, V. 93, Pt. 2, pp. 247-257, 1987.
- . " Hysteresis in Two-Phase Thermosiphon Loop Heat Exchangers", ASHRAE Transactions, V. 93, Pt. 2, pp. 275-281, 1987.
- . "Evaporator Performance of Two-Phase Thermosiphon Loop Heat Exchangers Under Constant Heat Flux Boudary Conditions", ASHRAE Transactions, V. 94, Pt. 1, pp. 404-411, 1988.
- Mathur, G.D., "Indirect Evaporative Cooling Using Two-Phase Thermosiphon Loop Heat Exchangers", ASHRAE Transactions, V. 96, Pt. 1, pp. 1241-1244, 1990.
- McAdams, W.H., Heat Transmission, 3rd ed., McGraw-Hill, New York, 1954.
- McKetta, J.J., Heat Transfer Design Methods, Marcel Dekker, 1992.
- Ozisik, M.N., Heat Transfer a Basic Approach, McGraw-Hill, 1989.
- Raza, S., and McDonald, T.W., "Effect of Unequal Evaporator Heating and Charge Distribution on the

- Performance of a Two-Phase Thermosiphon Loop Heat Exchanger", ASHRAE Transactions, V.90, Pt. 2A, pp. 431-440, 1984.
- Reay, D.A., Heat Recovery Systems: A Directory of Equipment and Techniques, Pergamon Press, 1978.
- Roshenow and Hartnett, Handbook of Heat Transfer, McGraw-Hill, New York, 1973.
- Saunders, E.A.D., Heat Exchangers Selection, Design & Construction, Logman Scientific & Technical, 1988.
- Scofield, C.M., "The Heat Pipe Used for Dry Evaporative Cooling", ASHRAE Transactions, V.92, Pt. 2A, pp. 371-381, 1986.
- Stauder, F.A., and McDonald, T.W., "Experimental Study of a Two-Phase Thermosiphon-Loop Heat Exchanger", ASHRAE Transactions, V.92, Pt. 2A, pp. 486-496, 1986.
- Sun, T.H. and Prager, R.C., "Analysis and Applications of the Heat Pipe Heat Exchanger", Proceedings of the 13th Intersociety Energy Conversion Engineering Conference, V. 2, 1978.
- Westwater, J.W., Zinn, J.C. and Brodbeck, K.J., "Correlation of Pool Boiling Curves for the Homologous Group : Freons", Transactions of the ASME Journal of Heat Transfer, V. 111, pp. 204-207, 1989

ภาคผนวก ก

ตัวอย่างการคำนวณหาอัตราการถ่ายเทความร้อน

การสอบเทียบเพื่อหาเส้นความสัมพันธ์ (Calibration curve) ระหว่างความเร็วลมในท่อกับความดันลดของชุดทดสอบสมรรถนะ ได้ทำการวัดค่าความเร็วและความดันที่อุณหภูมิต้องเฉลี่ย 30°C แต่ในขณะที่ทำการทดสอบสมรรถนะ อุณหภูมิลมที่ใช้ได้เปลี่ยนไปซึ่งทำให้คุณสมบัติของอากาศเปลี่ยนแปลงไปด้วย เป็นผลให้อัตราการไหลที่แท้จริงเปลี่ยนไปเช่นเดียวกัน ดังนั้นจึงต้องคำนวณหาอัตราการไหลที่เป็นจริงในระหว่างการทดสอบก่อนที่จะคำนวณหาอัตราการถ่ายเทความร้อน ในตัวอย่างนี้เป็นกรณีที่มีความเร็วลมทั้งสองด้านเท่ากัน คือ 1 m/s (ที่ 30°C) สามารถคำนวณได้ดังต่อไปนี้

1. การคำนวณความเร็วลมด้านคอยล์ควบแน่น

ข้อมูลจากการทดลอง

อุณหภูมิเข้า	$T_{c_1} =$	19.17°C
อุณหภูมิออก	$T_{c_0} =$	27.43°C
อุณหภูมิเฉลี่ย	$T_{bc} =$	$\frac{T_{c_1} + T_{c_0}}{2} = 23.30 \cong 23^{\circ}\text{C}$

อากาศมีคุณสมบัติที่ 23°C ดังนี้

$\rho_2 =$	1.1962	kg/m^3
$C_{p2} =$	1005.668	$\text{J/kg}\cdot^{\circ}\text{C}$
$\mu_2 =$	1.943×10^{-5}	$\text{kg/m}\cdot\text{s}$

แต่ที่อุณหภูมิ 30°C อากาศมีคุณสมบัติ ดังนี้

$\rho_1 =$	1.1666	kg/m^3
------------	----------	-----------------

$$\mu_1 = 1.988 \times 10^{-5} \text{ kg/m.s}$$

หาความเร็วที่ถูกต้องของอากาศที่อุณหภูมิเฉลี่ย $T_b = 23.30 \text{ }^\circ\text{C}$

จาก

$$\Delta P = 4f \left(\frac{L}{D} \right) \left(\frac{U}{2} \right)^2 (\rho) (g/g_c)$$

เมื่อ $\Delta P_1 = \Delta P_2$ ดังนั้น $u_1^2 f_1 \rho_1 = u_2^2 f_2 \rho_2$

จาก Blasius's formula สำหรับการไหลแบบปั่นป่วนในท่อกลม

$$f = \frac{0.0791}{\text{Re}^{1/4}}$$

$$\text{Re}_1 = \frac{D u_1 \rho_1}{\mu_1} = \frac{0.39 \times 1 \times 1.1666}{1.9885 \times 10^{-5}}$$

$$\text{Re}_1 = 22880.262$$

$$f_1 = \frac{0.0791}{(22880.262)^{1/4}} = 6.432 \times 10^{-3}$$

$$\text{Re}_2 = \frac{D u_2 \rho_2}{\mu_2} = \frac{0.39 \times u_2 \times 1.962}{1.943 \times 10^{-5}}$$

$$f_2 = \frac{0.0791}{(24005.249 u_2)^{1/4}}$$

$$u_2^2 = \frac{u_1^2 f_1 \rho_1}{f_2 \rho_2} = \frac{1^2 \times 6.432 \times 10^{-3} \times 1.166}{\frac{0.0791}{(24005.24 u_2)^{1/4}} \times 1.962}$$

$$u_2 = 0.9926 \text{ m/s}$$

อัตราการไหลของอากาศ

$$w_2 = u_2 \rho_2 A = 0.9926 \times 1.1962 \times 0.1195$$

$$w_2 = 0.1419 \text{ kg/s}$$

ดังนั้นอัตราการถ่ายเทความร้อน (Q_c)

$$Q_c = W_2 C_{p2} \Delta T_c = 0.1419 \times 1005.668 \times 8.27$$

$$Q_c = 1180 \text{ W}$$

2. การคำนวณความเร็วลมด้านคอยล์ระเหย

ข้อมูลจากการทดลอง

อุณหภูมิเข้า $T_{h1} = 35.87 \text{ }^\circ\text{C}$

อุณหภูมิออก $T_{ho} = 28.07 \text{ }^\circ\text{C}$

อุณหภูมิเฉลี่ย $T_{bh} = \frac{T_{h1} + T_{ho}}{2} = 31.97 \text{ }^\circ\text{C} \cong 32 \text{ }^\circ\text{C}$

คุณสมบัติของอากาศที่ $32 \text{ }^\circ\text{C}$

$$\rho_2 = 1.1595 \text{ kg/m}^3$$

$$C_{p2} = 1006.03 \text{ J/kg} \cdot \text{ }^\circ\text{C}$$

$$\mu_2 = 1.9922 \times 10^{-5} \text{ kg/m} \cdot \text{s}$$

จากการคำนวณในทำนองเดียวกันกับด้านคอยล์ควบแน่น คำนวณค่าต่างๆได้ดังนี้

$$u_2 = 1.0024 \text{ m/s} \quad (w_2 = 0.1388 \text{ kg/s})$$

$$Q_h = 1090 \text{ W}$$

3 การคำนวณหาสัมประสิทธิ์การถ่ายเทความร้อนรวม

$$\text{หา } (\Delta T)_{lm} = \frac{(T_{hi}-T_{co})-(T_{ho}-T_{ci})}{\ln \left(\frac{T_{hi}-T_{co}}{T_{ho}-T_{ci}} \right)}$$

$$(\Delta T)_{lm} = 8.69 \text{ } ^\circ\text{C}$$

$$Q(\text{เฉลี่ย}) = 0.5(Q_c + Q_h) = 1135 \text{ W}$$

$$\text{จาก } Q = UA(\Delta T)_{lm}$$

$$UA = \frac{Q}{(\Delta T)_{lm}}$$

$$UA = \frac{1135}{$$

$$88.67$$

$$UA = 131 \text{ W/}^\circ\text{C}$$

ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย



ภาคผนวก ข

ตัวอย่างการคำนวณประสิทธิภาพ

การคำนวณหาอัตราการใช้ของอากาศในระหว่างการทดสอบจะทำเหมือนกับ
กับการคำนวณในภาคผนวก ก ดังนั้นจากข้อมูลในภาคผนวก ก จะได้ว่า

$$W_c = 0.1419 \text{ kg/s}$$

$$W_h = 0.1388 \text{ kg/s}$$

สำหรับประสิทธิภาพในรูปความร้อนสัมผัส (Sensible heat effectiveness)

$$C_c = (W_c)(C_{p_c}) = (0.1419)(1005.668) = 142.704 \text{ W/}^\circ\text{C}$$

$$C_h = (W_h)(C_{p_h}) = (0.1388)(1006.03) = 139.637 \text{ W/}^\circ\text{C}$$

$$C_{min} = C_h = 139.637 \text{ W/}^\circ\text{C}$$

เมื่อการไหลเป็นแบบสวนทางกัน ประสิทธิภาพคำนวณได้ดังนี้
กรณีด้านคอยล์ควบแน่น

$$\begin{aligned} \epsilon_c &= \frac{C_c (T_{c_o} - T_{c_i})}{C_{min} (T_{h_i} - T_{c_i})} \\ &= \frac{142.704 (27.43 - 19.17)}{139.637 (35.87 - 19.17)} \end{aligned}$$

$$= 0.505 \text{ หรือ } 50.5 \%$$

กรณีด้านคอยล์ระเหย

$$\varepsilon_h = \frac{C_h (T_{h1} - T_{ho})}{C_{min} (T_{h1} - T_{ci})} = \frac{(T_{h1} - T_{ho})}{(T_{h1} - T_{ci})} \text{ เมื่อ } C_{min} = C_h$$

$$= \frac{(35.87 - 28.07)}{(35.87 - 19.17)} = 0.467 \text{ หรือ } 46.7 \%$$

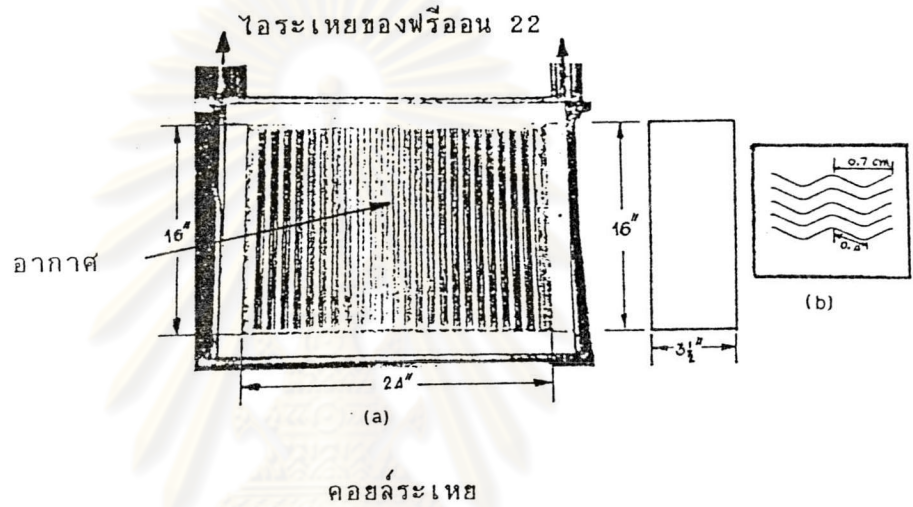
ประสิทธิภาพเฉลี่ยของเครื่อง $\varepsilon = \frac{\varepsilon_c + \varepsilon_h}{2} = 48.6 \%$

ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ภาคผนวก ค

การคำนวณหาความต้านทานความร้อน (Thermal Resistance)

1) การคำนวณหาพื้นที่ถ่ายเทความร้อน



จำนวนครีบท่อนี้	13
จำนวนครีบท่อต่อท่อ (N_f)	208 (13x16)
ความหนาของครีบท่อ (t)	0.33 mm.
จำนวนท่อทั้งหมด (N_T)	96
เส้นผ่าศูนย์กลางกลางภายนอกท่อ (D_o)	9.525 mm.
เส้นผ่าศูนย์กลางกลางภายในท่อ (D_i)	8.705 mm.
จำนวนแถวของท่อ (N_r)	4 (24x24x24x24)
ความยาวท่อ (H)	400 mm. (16")

เนื่องจากครีบท่อมีรูปร่างแบบคลื่น (wavy fin) จึงต้องคำนวณหาความยาวเชิงประสิทธิภาพ ได้ดังนี้

จากรูป a

ความยาวครีป(L) 24 inch (24x2.54 cm)

ความกว้างครีป(W) 3.5 inch (3.5x2.54 cm)

จากรูป b จะได้ว่า

$$\begin{aligned} \text{ความยาวเชิงประสิทธิผลของครีป}(L_{eff}) &= (24 \times 2.54) \times (2 \times 0.4) \\ &= 0.7 \\ &= 70 \text{ cm (27 inch)} \end{aligned}$$

$$\text{พื้นที่ของครีป}(A_f) = \frac{2 \times N_f \times (W \times L_{eff} - \pi D_o^2 N_T)}{4}$$

$$\begin{aligned} A_f &= \frac{2 \times 208 \times (3.5 \times 27 \times 0.0254^2 - \pi (9.525 \times 10^{-3})^2 \times 96)}{4} \\ &= 22.517 \text{ m}^2 \end{aligned}$$

พื้นที่ของท่อส่วนที่ไม่ได้ติดครีป(bare tube), A_b

$$A_b = N_T \times (\pi D_o H - N_f \delta \pi D_o)$$

$$\begin{aligned} A_b &= 96 \times (\pi \times 9.525 \times 10^{-3} \times 0.4 - 208 \times 0.33 \times 10^{-3} \times \pi \times 9.525 \times 10^{-3}) \\ &= 0.951 \text{ m}^2 \end{aligned}$$

ดังนั้นพื้นที่ในการแลกเปลี่ยนความร้อนทั้งหมด (A_T)

$$= A_f + A_b$$

$$A_T = (22.517 + 0.951) = 23.468 \text{ m}^2$$

พื้นที่ภายในท่อทั้งหมด(A_i) = $\pi D_i H N_T$

$$= \pi (8.705 \times 10^{-3} \times 0.4 \times 96)$$

$$A_i = 1.05 \text{ m}^2$$

พื้นที่หน้าตัดของการไหลอิสระต่ำสุด (A_{min})

$$A_{min} = (H L_{eff}) - N_D D_o (H - N_f \delta) - (\delta L_{eff} N_f)$$

เมื่อ N_D คือ จำนวนท่อในแถวแรก = 24

$$\begin{aligned} A_{min} &= (0.4 \times 0.7) - (24 \times 9.525 \times 10^{-3}) (0.4 - 208 \times 0.33 \times 10^{-3}) \\ &\quad - (0.33 \times 10^{-3} \times 0.7 \times 208) \end{aligned}$$

$$A_{min} = 0.1562 \text{ m}^2$$

2) คำนวณหาความต้านทานความร้อนด้านคอยล์ระเหย

$$R_1 = \frac{1}{h_{oh} A_{oh}}$$

เมื่อ

$$h_{oh} = \frac{(\eta_{fh} A_f h_{fh} + A_b h_{bh})}{(A_f + A_b)}$$

ความยาวของครีปในหนึ่งท่อ (ระยะครึ่งหนึ่งระหว่างท่อ)

$$l_f = \frac{(0.0254 - 0.009525)}{2}$$

$$= 0.007938 \text{ m.}$$

หาสัมประสิทธิ์การถ่ายเทความร้อนผ่านฟิล์มของครีป (h_f)

$$\frac{h_f}{C_{p\infty} u_{\infty} \rho_{\infty}} = 0.036 \left(\frac{l_f \mu_{\infty} \rho_{\infty}}{\mu_{\infty}} \right)^{-0.2} (Pr)^{-2/3}$$

พิจารณาคณสมบัติของอากาศที่ 32 °C.

$$C_{p\infty} = 1006.03 \text{ J/kg} \cdot ^\circ\text{C} \quad \mu_{\infty} = 1.99 \times 10^{-5} \text{ kg/m} \cdot \text{s}$$

$$k_a = 0.02624 \text{ W/m} \cdot ^\circ\text{C} \quad \rho_{\infty} = 1.159 \text{ kg/m}^3$$

$$u_h = 4 \text{ m/s}$$

$$Pr = (1006.03 \times 1.159 \times 10^{-5})$$

$$0.02624$$

$$= 0.76$$

ดังนั้น

$$h_{fh} = \frac{(0.036 \times 1006.03 \times 4 \times 1.159)}{\left(\frac{7.938 \times 10^{-3} \times 4 \times 1.159}{1.99 \times 10^{-5}} \right)^{0.2} \times (0.76)^{2/3}}$$

$$h_{fh} = 44.783 \text{ W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}$$

หาประสิทธิภาพของครีป

$$\eta_{th} = \frac{\tanh ml_f}{ml_f}$$

$$\begin{aligned}
 m\dot{L}_f &= L_f \sqrt{\frac{2h_f}{k_f \delta}} \\
 &= 7.938 \times 10^{-3} \times 2 \times 44.783 \\
 &\quad 204 \times 33 \times 10^{-3} \\
 &= 0.2895 \\
 \eta_{th} &= \frac{\tanh 0.2895}{0.2895} = 0.97
 \end{aligned}$$

หา h_{bh} จาก

$$\begin{aligned}
 Nu &= C_z B Re^m Pr^n \quad \text{เมื่อ } n=1/3 \text{ สำหรับอากาศ} \\
 &\quad C_z=0.89 \text{ สำหรับจำนวนท่อ 4 แถว} \\
 W_h &= (24 \times 16 \times 0.0254^2 \times 4 \times 1.159) = 1.1485 \text{ kg/s} \\
 G_{maxh} &= \frac{W_h}{A_{min}} = \frac{1.1485}{0.1562} = 7.353 \text{ kg/m}^2 \text{ s} \\
 Re_h &= \frac{D_o G_{maxh}}{\mu} = \frac{9.525 \times 10^{-3} \times 7.353}{1.99 \times 10^{-5}} = 3519 \\
 h_b &= \frac{B \times 0.89 \times k_m \times Re^m \times Pr^{1/3}}{D_o} \\
 &= \frac{B \times 0.89 \times 0.02624 \times 3519^m \times 0.76^{1/3}}{9.525 \times 10^{-3}} \\
 &= 2.2375B(3519^m)
 \end{aligned}$$

เมื่อ $B=0.025$ และ $m=1.35$

$$\begin{aligned}
 h_b &= 2.2375 \times 0.025 \times 3519^{1.35} \\
 &= 3431 \text{ W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}
 \end{aligned}$$

ดังนั้น

$$\begin{aligned}
 h_{oh} &= \frac{(0.97 \times 22.517 \times 44.783) + (0.951 \times 3431)}{23.468} \\
 &= 180.715 \text{ W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}
 \end{aligned}$$

$$R_1 = \frac{1}{180.715 \times 23.468}$$

$$R_1 = 2.3579 \times 10^{-4} \quad ^\circ\text{C/W}$$

หา R_2 จาก

$$R_2 = \frac{\ln(D_o/D_i)}{2\pi k_{\text{cop}} L_h N_T} = \frac{\ln(9.525 \times 10^{-3} / 8.705 \times 10^{-3})}{2\pi \times 384 \times 0.4 \times 96}$$

$$R_2 = 9.715 \times 10^{-7} \quad ^\circ\text{C/W}$$

หา R_3 จาก

$$R_3 = \frac{1}{h_{ih} A_{ih}}$$

$$h_{ih} = \frac{C_{pl} (Q_h/A_{ih})^{0.67}}{h_{fg} (Pr_1)^{1.7} C_{sf}} \left(\frac{1}{\mu_1 h_{fg}} \sqrt{\frac{g_c \sigma}{g(\rho_l - \rho_v)}} \right)^{-0.33}$$

คุณสมบัติของฟลูอิดที่ 22 ถึง 32 $^\circ\text{C}$.

$$\rho_l = 1162.6 \text{ kg/m}^3 \quad \rho_v = 53.671 \text{ kg/m}^3$$

$$h_{fg} = 175100 \text{ J/kg} \quad \mu_1 = 1.68 \times 10^{-4} \text{ kg/m.s}$$

$$k_l = 0.08 \text{ W/m.C} \quad \sigma = 6.4 \times 10^{-3} \text{ N/m}$$

$$C_{pl} = 1.257 \times 10^3 \text{ J/kg.C}$$

$$g_c = 1 \text{ kg.m/(N.s}^2) \quad g = 9.81 \text{ m/s}^2$$

$$Pr_1 = 1.257 \times 10^3 \times 1.68 \times 10^{-4}$$

$$= \frac{0.08}{2.64}$$

เมื่อ $Q_h = 2119 \text{ W}$

$$C_{sf} = 0.0054$$

$$h_{ih} = \frac{1.257 \times 10^3 \times (2119/1.05)^{0.67}}{175100 \times 2.64^{1.7} \times 0.0054} \times$$

$$\left(\frac{1}{1.68 \times 10^{-4} \times 175100} \sqrt{\frac{1 \times 6.4 \times 10^{-3}}{9.81 \times (1162.6 - 53.671)}} \right)^{-0.33}$$

$$h_{1h} = 1361.11 \quad \text{W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}$$

$$R_3 = \frac{1}{1361.11 \times 1.05} = 6.997 \times 10^{-4} \quad ^\circ\text{C/W}$$

3) คำนวณหาความต้านทานความร้อนด้านคอยล์ความแน่น

หา R_5 จาก

$$R_5 = \frac{1}{h_{1c} A_{1c}}$$

$$\text{เมื่อ } h_{1c} = 1.47 k_1 \left(\frac{h_{fx} A_{1c} g \rho_1^2}{4 Q_c L_c \mu_1} \right)^{1/3}$$

คุณสมบัติของฟร็อน 22 ที่ อุณหภูมิ $28 \quad ^\circ\text{C}$.

$$\rho_1 = 1178.9 \quad \text{kg/m}^3$$

$$h_{fx} = 179.284 \quad \text{J/kg}$$

$$\mu_1 = 1.744 \times 10^{-4} \quad \text{kg/m} \cdot \text{s}$$

$$k_1 = 0.084 \quad \text{W/m} \cdot ^\circ\text{C}$$

$$Q_c = 1955 \quad \text{W}$$

$$h_{1c} = 1.47 \times 0.084 \times \left(\frac{179.2 \times 10^3 \times 1.05 \times 9.81 \times 1178.9^2}{4 \times 1955 \times 0.4 \times 1.744 \times 10^{-4}} \right)^{1/3}$$

$$h_{1c} = 2068.754 \quad \text{W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}$$

$$R_5 = \frac{1}{2068.754 \times 1.05}$$

$$R_5 = 4.6 \times 10^{-4} \quad ^\circ\text{C/W}$$

ส่วนความต้านทานความร้อน R_6 และ R_7 หาได้เช่นเดียวกันกับคอยล์ระเหย (ใช้คุณสมบัติของอากาศที่ $28 \quad ^\circ\text{C}$) ผลการคำนวณจะได้เท่ากับ 9.715×10^{-7} และ $2.3146 \times 10^{-4} \quad ^\circ\text{C/W}$ ตามลำดับ

ผลรวมของความต้านทานความร้อนทั้งมีค่าเท่ากับ

$$\Sigma R = R_1 + R_2 + R_3 + R_5 + R_6 + R_7$$

$$\Sigma R = 2.3579 \times 10^{-4} + 9.715 \times 10^{-7} + 6.997 \times 10^{-4} + 4.6 \times 10^{-4} + 9.715 \times 10^{-7} + 2.3146 \times 10^{-4}$$

$$= 1.6816 \times 10^{-3} \text{ } ^\circ\text{C/W}$$

สัมประสิทธิ์การถ่ายเทความร้อนรวมหาได้จาก

$$U_o A_T = \frac{1}{\Sigma R}$$

$$U_o = \frac{1}{A_T \Sigma R} = \frac{1}{23.468 \times 1.6289 \times 10^{-3}}$$

$$U_o = 26.16 \text{ W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}$$

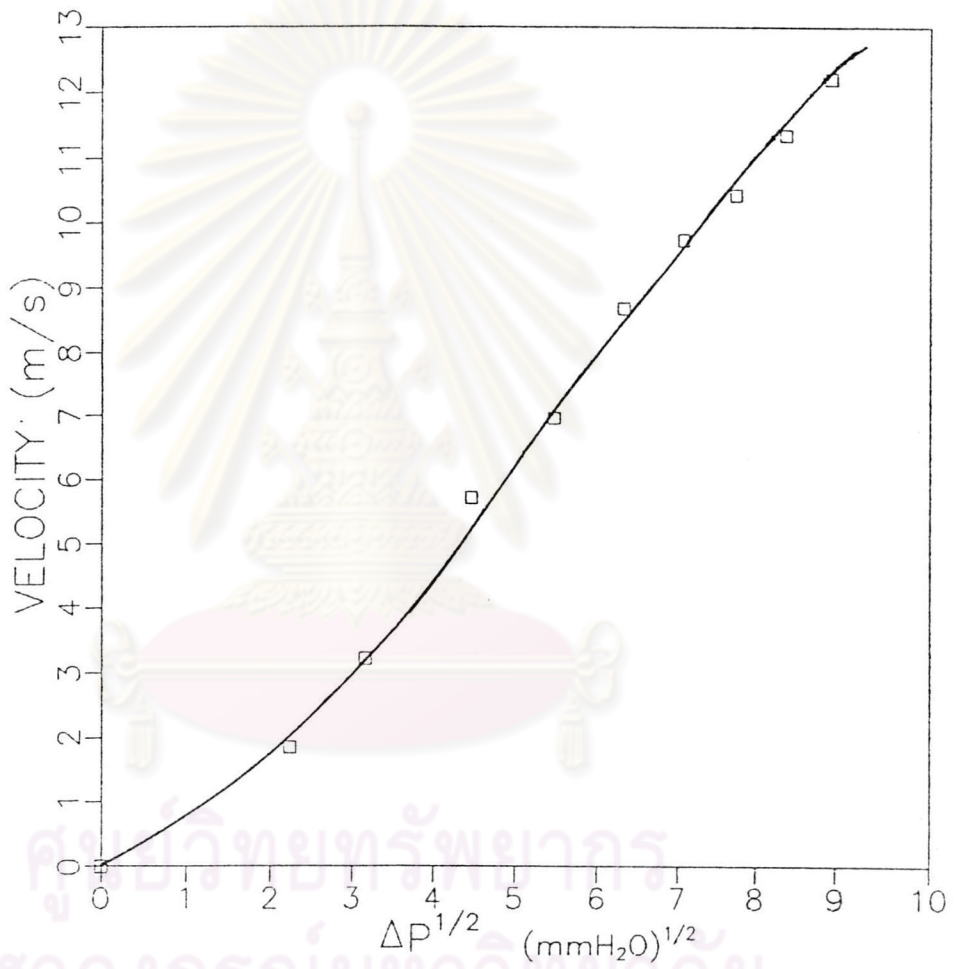
อินัง $U_i A_i = \frac{1}{\Sigma R}$

$$U_i = \frac{1}{A_i \Sigma R} = \frac{1}{1.05 \times 1.6289 \times 10^{-3}}$$

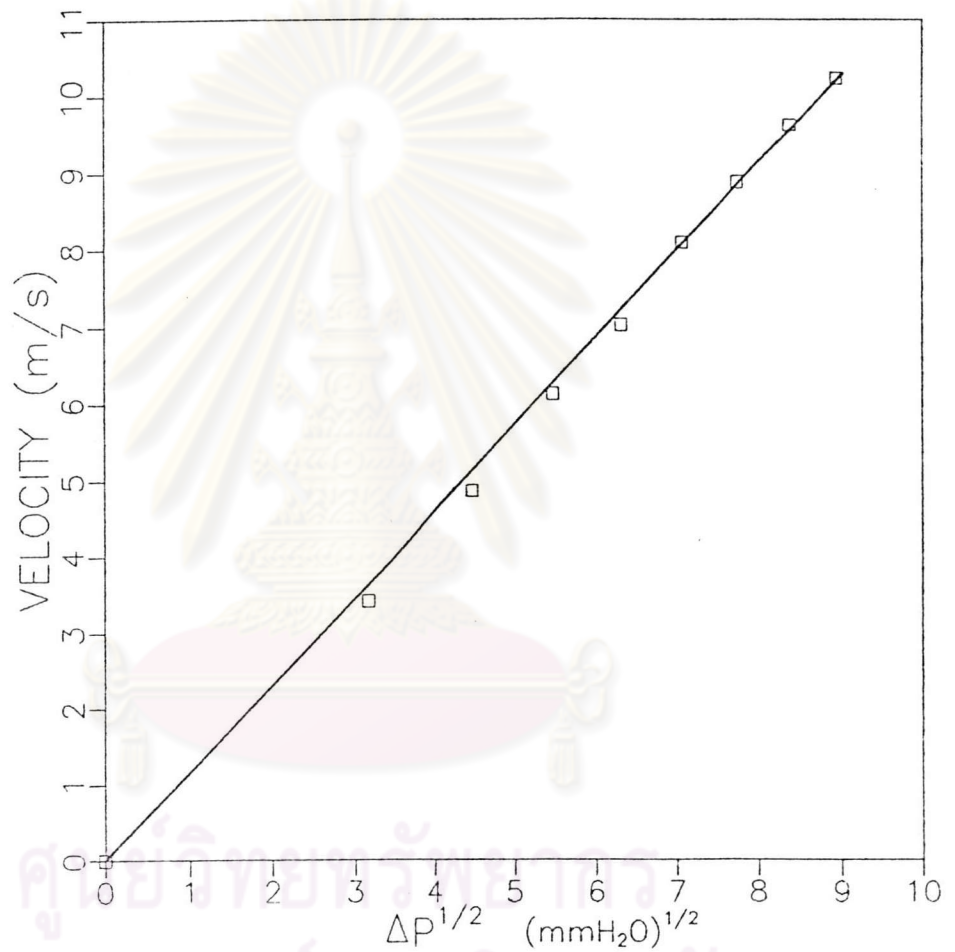
$$= 584.7 \text{ W/m}^2 \cdot ^\circ\text{C}$$

ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ภาคผนวก ง



รูปที่ ง.1 Calibration curve ความเร็วกับความดันลดด้านควบแน่น
ที่อุณหภูมิ 30 °C



รูปที่ ง.2 Calibration curve ความเร็วกับความดันลดด้านระเหย
ที่อุณหภูมิ 30 °C

ภาคผนวก จ

ตาราง จ.1 คุณสมบัติของอากาศที่ความดันบรรยากาศ (J.P.Holman, 1981)

T, K	ρ kg/m ³	c_p kJ/ kg °C	μ kg m/s × 10 ⁴	ν m ² /s × 10 ⁶	k W m °C	α m ² /s × 10 ⁶	Pr
100	3.6010	1.0266	0.6924	1.923	0.009246	0.02501	0.770
150	2.3675	1.0099	1.0283	4.343	0.013735	0.05745	0.751
200	1.7684	1.0061	1.3289	7.490	0.018009	0.10165	0.739
250	1.4128	1.0053	1.488	9.49	0.02227	0.13161	0.722
300	1.1774	1.0057	1.963	16.84	0.02624	0.22160	0.706
350	0.9980	1.0090	2.075	20.76	0.03003	0.2983	0.697
400	0.8826	1.0140	2.286	25.90	0.03365	0.3760	0.689
450	0.7833	1.0207	2.484	31.71	0.03707	0.4222	0.683
500	0.7048	1.0295	2.671	37.90	0.04038	0.5564	0.680
550	0.6423	1.0392	2.848	44.34	0.04360	0.6512	0.680
600	0.5879	1.0551	3.018	51.34	0.04659	0.7512	0.680
650	0.5430	1.0635	3.177	58.51	0.04953	0.8578	0.682
700	0.5030	1.0752	3.332	66.25	0.05230	0.9672	0.684
750	0.4709	1.0856	3.481	73.91	0.05509	1.0774	0.686
800	0.4405	1.0978	3.625	82.29	0.05779	1.1951	0.689
850	0.4149	1.1095	3.765	90.75	0.06028	1.3097	0.692
900	0.3925	1.1212	3.899	99.3	0.06279	1.4271	0.695
950	0.3716	1.1321	4.023	108.2	0.06525	1.5510	0.699
1000	0.3524	1.1417	4.152	117.8	0.06752	1.6779	0.702
1100	0.3204	1.160	4.44	138.6	0.0732	1.969	0.704
1200	0.2947	1.179	4.69	159.1	0.0782	2.251	0.707
1300	0.2707	1.197	4.93	182.1	0.0837	2.583	0.705
1400	0.2515	1.214	5.17	205.5	0.0891	2.920	0.705
1500	0.2355	1.230	5.40	229.1	0.0946	3.262	0.705
1600	0.2211	1.248	5.63	254.5	0.100	3.609	0.705
1700	0.2082	1.267	5.85	280.5	0.105	3.977	0.705
1800	0.1970	1.287	6.07	308.1	0.111	4.379	0.704
1900	0.1858	1.309	6.29	338.5	0.117	4.811	0.704
2000	0.1762	1.338	6.50	369.0	0.124	5.260	0.702
2100	0.1682	1.372	6.72	399.6	0.131	5.715	0.700
2200	0.1602	1.419	6.93	432.6	0.139	6.120	0.707
2300	0.1538	1.482	7.14	468.0	0.149	6.540	0.710
2400	0.1458	1.574	7.35	504.0	0.161	7.020	0.718
2500	0.1394	1.688	7.57	543.5	0.175	7.441	0.730

† From Natl. Bur. Stand. (U.S.) Circ. 564, 1955

ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ตาราง จ.2 คุณสมบัติของฟรีออน 22 ที่สภาวะอิ่มตัว (JAR., 1975)

อุณหภูมิ Temperature		แรงดัน Pressure		ปริมาตรจำเพาะ Specific Volume		ความหนาแน่น Density		เอนทัลปี Specific Enthalpy			เอนโทรปี Specific Entropy		อุณหภูมิ Temp.
°C	K	kgf/cm ²		m ³ /kg		g/cm ³		kcal/kg			kcal/kg-K		°C
t	T	Absolute	Gauge	Liquid*	Vapour	Liquid	Vapour	Liquid	Vapour	Latent	Liquid	Vapour	t
f	T	P	P	v'	v''	ρ'	ρ''	h' _f	h' _g	h _{fg}	s' _f	s' _g	f
-30	243.15	1.8715	0.8383	0.0072624	0.11374	1.3788	0.0073940	41.94	144.71	94.07	0.9690	1.1914	-30
-29	244.15	1.9732	0.7100	0.0072783	0.11371	1.3789	0.0073967	42.20	144.17	95.92	0.9709	1.1929	-29
-28	245.15	1.8172	0.7940	0.0072944	0.11352	1.3790	0.0073994	42.46	143.22	95.76	0.9711	1.1904	-28
-27	246.15	1.8917	0.8655	0.0073105	0.11276	1.3679	0.0081151	42.71	142.37	95.66	0.9722	1.1899	-27
-26	247.15	1.9727	0.9375	0.0073266	0.11197	1.3644	0.0088411	42.99	141.63	95.64	0.9733	1.1895	-26
-25	248.15	2.0542	1.0210	0.0073433	0.11140	1.3618	0.0095770	43.26	141.03	95.78	0.9743	1.1890	-25
-24	249.15	2.1393	1.1091	0.0073598	0.11102	1.3587	0.0093231	43.52	140.43	95.11	0.9754	1.1885	-24
-23	250.15	2.2250	1.1918	0.0073759	0.11031	1.3557	0.0090694	43.78	140.31	95.95	0.9766	1.1881	-23
-22	251.15	2.3134	1.2702	0.0073913	0.10934	1.3526	0.0088158	44.05	140.03	95.78	0.9775	1.1876	-22
-21	252.15	2.4065	1.3731	0.0074153	0.10835	1.3495	0.0085624	44.32	140.03	95.61	0.9785	1.1872	-21
-20	253.15	2.5044	1.4692	0.0074374	0.10747	1.3464	0.0083092	44.58	140.01	95.45	0.9796	1.1868	-20
-19	254.15	2.5992	1.5680	0.0074587	0.10673	1.3432	0.0080564	44.85	140.01	95.29	0.9807	1.1864	-19
-18	255.15	2.6999	1.6687	0.0074792	0.10612	1.3401	0.0078043	45.11	140.01	95.13	0.9817	1.1861	-18
-17	256.15	2.8016	1.7704	0.0075000	0.10563	1.3370	0.0075524	45.38	140.01	94.97	0.9827	1.1857	-17
-16	257.15	2.9105	1.8731	0.0075209	0.10525	1.3339	0.0073011	45.65	140.01	94.81	0.9837	1.1853	-16
-15	258.15	3.0201	1.9864	0.0075412	0.10497	1.3306	0.0070502	45.92	140.01	94.65	0.9848	1.1849	-15
-14	259.15	3.1310	2.0994	0.0075613	0.10478	1.3275	0.0068001	46.19	140.01	94.49	0.9858	1.1845	-14
-13	260.15	3.2481	2.2159	0.0075813	0.10467	1.3243	0.0065505	46.45	140.01	94.33	0.9869	1.1841	-13
-12	261.15	3.3695	2.3353	0.0076012	0.10463	1.3211	0.0063014	46.72	140.01	94.17	0.9879	1.1837	-12
-11	262.15	3.4912	2.4580	0.0076212	0.10466	1.3178	0.0060528	46.99	140.01	94.01	0.9890	1.1833	-11
-10	263.15	3.6133	2.5841	0.0076413	0.10474	1.3146	0.0058047	47.26	140.00	93.85	0.9900	1.1829	-10
-9	264.15	3.7368	2.7137	0.0076617	0.10487	1.3114	0.0055571	47.53	140.00	93.69	0.9910	1.1825	-9
-8	265.15	3.8799	2.8467	0.0076823	0.10505	1.3081	0.0053101	47.81	140.00	93.53	0.9919	1.1821	-8
-7	266.15	4.0185	2.9833	0.0077031	0.10527	1.3048	0.0050638	48.08	140.00	93.37	0.9929	1.1817	-7
-6	267.15	4.1567	3.1235	0.0077241	0.10553	1.3015	0.0048181	48.35	140.00	93.21	0.9938	1.1812	-6
-5	268.15	4.3005	3.2673	0.0077452	0.10583	1.2982	0.0045730	48.62	140.00	93.05	0.9948	1.1808	-5
-4	269.15	4.4482	3.4150	0.0077664	0.10617	1.2949	0.0043284	48.90	140.00	92.89	0.9958	1.1804	-4
-3	270.15	4.5996	3.5664	0.0077875	0.10655	1.2916	0.0040843	49.17	140.00	92.73	0.9968	1.1801	-3
-2	271.15	4.7544	3.7217	0.0078087	0.10697	1.2882	0.0038407	49.45	140.00	92.57	0.9978	1.1797	-2
-1	272.15	4.9141	3.8809	0.0078301	0.10743	1.2849	0.0035976	49.72	140.00	92.41	0.9988	1.1794	-1
0	273.15	5.0784	4.0442	0.0078515	0.10793	1.2815	0.0033550	100.00	140.00	92.25	1.0000	1.1790	0
1	274.15	5.2447	4.2115	0.0078731	0.10847	1.2781	0.0031129	100.28	140.00	92.09	1.0010	1.1787	1
2	275.15	5.4181	4.3829	0.0078947	0.10904	1.2747	0.0028714	100.56	140.00	91.93	1.0020	1.1783	2
3	276.15	5.5917	4.5585	0.0079164	0.10963	1.2712	0.0026304	100.83	140.00	91.77	1.0030	1.1780	3
4	277.15	5.7715	4.7383	0.0079381	0.11024	1.2678	0.0023899	101.11	140.00	91.61	1.0040	1.1776	4
5	278.15	5.9556	4.9224	0.0079598	0.11087	1.2643	0.0021498	101.39	140.00	91.45	1.0050	1.1773	5
6	279.15	6.1442	5.1110	0.0079813	0.11153	1.2608	0.0019101	101.67	140.00	91.29	1.0060	1.1770	6
7	280.15	6.3372	5.3043	0.0080028	0.11221	1.2573	0.0016709	101.94	140.00	91.13	1.0070	1.1766	7
8	281.15	6.5346	5.5014	0.0080243	0.11291	1.2538	0.0014321	102.24	140.00	90.97	1.0080	1.1763	8
9	282.15	6.7367	5.7035	0.0080458	0.11363	1.2503	0.0011936	102.52	140.00	90.81	1.0090	1.1760	9
10	283.15	6.9434	5.9102	0.0080671	0.11437	1.2468	0.0009554	102.81	140.00	90.65	1.0100	1.1756	10
11	284.15	7.1548	6.1216	0.0080884	0.11513	1.2431	0.0007176	103.09	140.00	90.49	1.0110	1.1753	11
12	285.15	7.3710	6.3378	0.0081096	0.11591	1.2395	0.0004801	103.38	140.00	90.33	1.0120	1.1750	12
13	286.15	7.5920	6.5588	0.0081307	0.11671	1.2359	0.0002429	103.67	140.00	90.17	1.0130	1.1747	13
14	287.15	7.8179	6.7847	0.0081518	0.11753	1.2323	0.0000061	103.95	140.00	90.01	1.0140	1.1744	14
15	288.15	8.0488	7.0154	0.0081729	0.023730	1.2286	0.0000000	104.24	140.00	89.85	1.0149	1.1740	15
16	289.15	8.2844	7.2518	0.0081939	0.023731	1.2249	0.0000000	104.53	140.00	89.69	1.0158	1.1737	16
17	290.15	8.5256	7.4926	0.0082149	0.023732	1.2212	0.0000000	104.82	140.00	89.53	1.0167	1.1734	17
18	291.15	8.7721	7.7389	0.0082358	0.023733	1.2175	0.0000000	105.11	140.00	89.37	1.0176	1.1731	18
19	292.15	9.0238	7.9904	0.0082567	0.023734	1.2138	0.0000000	105.41	140.00	89.21	1.0185	1.1728	19
20	293.15	9.2804	8.2472	0.0082775	0.023735	1.2100	0.0000000	105.70	140.00	89.05	1.0194	1.1725	20
21	294.15	9.5426	8.5094	0.0082983	0.023736	1.2062	0.0000000	106.00	140.00	88.89	1.0203	1.1722	21
22	295.15	9.8102	8.7770	0.0083190	0.023737	1.2024	0.0000000	106.29	140.00	88.73	1.0212	1.1719	22
23	296.15	10.0831	9.0502	0.0083397	0.023738	1.1985	0.0000000	106.59	140.00	88.57	1.0221	1.1716	23
24	297.15	10.3622	9.3293	0.0083604	0.023739	1.1946	0.0000000	106.88	140.00	88.41	1.0230	1.1713	24
25	298.15	10.6477	9.6144	0.0083811	0.023740	1.1907	0.0000000	107.18	140.00	88.25	1.0239	1.1710	25
26	299.15	10.9377	9.9054	0.0084017	0.023741	1.1868	0.0000000	107.48	140.00	88.09	1.0248	1.1707	26
27	300.15	11.2333	10.2020	0.0084223	0.023742	1.1829	0.0000000	107.78	140.00	87.93	1.0257	1.1704	27
28	301.15	11.5345	10.5042	0.0084428	0.023743	1.1790	0.0000000	108.08	140.00	87.77	1.0266	1.1701	28
29	302.15	11.8422	10.8120	0.0084634	0.023744	1.1749	0.0000000	108.38	140.00	87.61	1.0275	1.1697	29
30	303.15	12.1564	11.1263	0.0084839	0.023745	1.1709	0.0000000	108.68	140.00	87.45	1.0284	1.1694	30
31	304.15	12.4772	11.4473	0.0085044	0.023746	1.1668	0.0000000	108.98	140.00	87.29	1.0293	1.1691	31
32	305.15	12.8046	11.7749	0.0085249	0.023747	1.1627	0.0000000	109.28	140.00	87.13	1.0302	1.1688	32
33	306.15	13.1386	12.1092	0.0085454	0.023748	1.1585	0.0000000	109.58	140.00	86.97	1.0311	1.1685	33
34	307.15	13.4791	12.4494	0.0085659	0.023749	1.1543	0.0000000	109.88	140.00	86.81	1.0320	1.1682	34
35	308.15	13.8261	12.7884	0.0085864	0.023750	1.1501	0.0000000	110.18	140.00	86.65	1.0329	1.1679	35
36	309.15	14.1796	13.1377	0.0086069	0.023751	1.1459	0.0000000	110.48	140.00	86.49	1.0338	1.1676	36
37	310.15	14.5396	13.4875	0.0086274	0.023752	1.1416	0.0000000	110.78	140.00	86.33	1.0347	1.1673	37
38	311.15	14.9061	13.8400	0.0086479	0.023753	1.1373	0.0000000	111.08	140.00	86.17	1.0356	1.1670	38
39	312.15	15.2791	14.2011	0.0086684	0.023754	1.1330	0.0000000	111.38	140.00	86.01	1.0365	1.1667	39
40	313.15	15.6484	14.5610	0.0086889	0.023755	1.1286	0.0000000	111.68	140.00	85.85	1.0374	1.1664	40

*この値を1000倍すると t/kg になる。 This value multiplied by 1000 yields the value in t/kg.

ภาคผนวก ฉ

โปรแกรมคอมพิวเตอร์สำหรับออกแบบเครื่องแลกเปลี่ยนความร้อน

โปรแกรม 1

```

5 REM ***** PROGRAM 1: design by LEAST SQUARES METHOD:*****
10 CLS : REM HEAT EXCHANGER DESIGN FOR ENERGY RECOVERY SYSTEM
12 DIM K(100), Y(100)
15 DEFINT T, Y
20 LOCATE 2, 10: COLOR 12, 3: PRINT "AIR CONDITIONING CONDITIONS FOR COOLING LOAD DESIGN": COLOR 7, 0
40 LOCATE 4, 10: INPUT "INDOOR TEMPERATURE(C) : ", Fi
60 LOCATE 6, 10: INPUT " OUTDOOR TEMPERATURE (C) : ", Fbi
80 LOCATE 8, 10: INPUT " EXHAUST TEMPERATURE (C) : ", Fci
100 LOCATE 10, 10: INPUT "EXHAUST MASS FLOWRATE(kg/s):", Wc
120 LOCATE 12, 10: INPUT "SUPPLY MASS FLOWRATE(kg/s) :", Wb
140 LOCATE 14, 10: INPUT "PERCENTAGE FOR RECOVERY(%) :", P
160 CLS : REM INPUT PROPERTY OF AIR
170 Ti = (Fbi + Fi) / 2
180 Tbb = Ti
200 GOSUB 9200
240 Cpi = Cpout
420 REM calculation to determined sensible heat of supply stream
440 Es = Wb * Cpi * (Phi - Fi): REM sensible heat (W)
460 Qr = (P / 100) * Es: REM required to heat recovery(W)
480 Qb = Qr
490 Qc = Qr
480 CLS : REM calculation to determined logarithmic temperature difference(DTm)
490 Tbb = Fbi
495 Tbc = Fci
498 GOSUB 9200
500 DTc = Qr / (Wc * Cpexb)
520 Fco = Fci + DTc
540 DTb = Qr / (Wb * Cpout)
560 Fbo = Fbi - DTb
580 DT1 = Phi - Fco
600 DT2 = Fbo - Fci
620 IF DT1 = DT2 THEN 630
640 DTm = (DT1 - DT2) / LOG(DT1 / DT2)
660 GOTO 720
680 DTm = (DT1 + DT2) / 2
700 CLS
720 LOCATE 5, 20: COLOR 4, 10: PRINT "GIVEN PARAMETER FOR DESIGN": COLOR 7, 0
740 LOCATE 7, 10: INPUT " ASSUME HEAT TRANSFER AREA(m^2) : ", A(0)
760 LOCATE 9, 10: INPUT "TUBE LENGTH(m) : ", L
785 LOCATE 11, 10: INPUT "NUMBER OF ROWS : ", NR
790 D = .009525: REM OUT SIDE DIAMETER OF TUBE(m)
800 di = .008705: REM INSIDE DIAMETER OF TUBE(m)
820 s = 13: REM NUMBER OF FINS PER INCH (fins/in.)
840 s = .00033: REM FIN THICKNESS(m)
860 ST = .0254: REM TRANSVERSE PITCH(m)
880 SD = .0254: REM DIAGONAL PITCH(m)
900 Ef = .95: REM FIN EFFICIENCY
1000 CLS
1020 NF = (100 * L * s) / 2.54: REM number of fins
1040 SB = SQR(3D * 2 - (ST / D) * 2)
1060 FOR I = 0 TO 100

```

```

1060 WT = A(i) / (3.141 * D * (H - (NF * x)) + 2 * NF * Ef * ((ST * SL) - (3.141 * D * 2 / 4)))
1150 Y = WT / NR
1160 L = Y * ST
1180 W = NR * SL
1200 Amin = (L * H) - Y * D * (H - (NF * x)) - (NF * L * x)
1210 Tbh = (Fbi + Fho) / 2
1215 Tbc = (Fci + Fco) / 2
1220 GOSUB 9200
1240 Gmaxc = Wc / Amin
1260 Gmaxh = Wb / Aml0
1280 Rec = (D * Gmaxc) / Vexh
1300 Reh = (D * Gmaxh) / Vout
1320 Rer = Reh / Rec
1330 IF Rec > 190 AND Rec < 3000 THEN 1540
1350 LOCATE 8, 14: PRINT "Rec="; Rec
1355 LOCATE 10, 10: PRINT " OVER RANGE REYNOLD NUMBER": GOTO 6060
1540 CLS : REM SELECT CORRELATION OF FIT-EXPERIMENT METHOD
1550 U = .122 * (Rec ^ .641) * (Rer ^ .238)
1580 A(i + 1) = Qr / (U * Dtm)
1620 fb = (A(i) - A(i + 1)) / A(i + 1)
1660 EI = .00001
1680 Afb = ABS(fb)
1900 IF Afb <= EI THEN GOTO 3020
2040 A(i) = A(i + 1)
2060 NEXT i
3000 REM *****PROGRAMS CALCULATE PRESSURE DROP *****
3020 f = 18.93 * ((D * .2049 * Gmaxc) / (.3048 * .6721 * Vexh)) ^ (-.316) * (ST / D) ^ (-.927) * (ST / SL) ^ .515
3040 DP = (f * NR * (.2049 * 2) * Gmaxc * 2) / (Dexh * 32.1739 * 144 * .0624)
3050 IF DP > .028 THEN PRINT "DP="; DP: GOTO 750
3060 REM A/C AND H/E DESIGN CONDITIONS
3065 LPRINT "          HEAT EXCHANGER DESIGN CONDITONS"
3067 LPRINT "          ====="
3070 LPRINT "          "
3080 LPRINT "          "
3090 LPRINT "          CONDITIONS                DIMENSIONS"
4000 LPRINT "          "
4002 LPRINT "          "
4005 LPRINT " TEMPERATURE INDOOR(deg.C)          "; Fi
4010 LPRINT " TEMPERATURE OUTDOOR(deg.C)         "; Fbi
4020 LPRINT " EXHAUSTED TEMPERATURE (deg.C)      "; Fci
4030 LPRINT " MASS FLOW RATE OF HOT SIDE(kg/s)    "; Wb
4040 LPRINT " MASS FLOW RATE OF COLD SIDE(kg/s)   "; Wc
4050 LPRINT " ENERGY RECOVERY DESIRED (%)        "; P
4060 LPRINT "          "
4070 LPRINT "          "
4080 LPRINT "          "
5000 REM prin specification of heat exbager
5005 LPRINT "          RESULTS OF HEAT EXCHANGER DESIGN"
5010 LPRINT "          ====="
5052 LPRINT "          "
5063 LPRINT "          "
5064 LPRINT "          PARAMETER                VALUE"
5067 LPRINT "          "
5068 LPRINT "          "
5070 LPRINT USING " OVERALL HEET TRANSFER COEFFICIENT    11.11 W/SQ.M.deg.C."; U
5080 LPRINT USING " PRESSURE DROP                1.1111 psi"; DP

```



```

5120 LPRINT USING " NUMBER OF ROWS           ##"; NR
5140 LPRINT USING " NUMBER OF TUBES         ###"; NT
5170 LPRINT USING " LENGTH OF EACH TUBE     L.## m"; L
5180 LPRINT USING " DIMENSIONS OF HEAT EXCHANGER(WxLxH) ##.###x##.###x##.### m"; W; L; H
5220 LPRINT USING " TRANSVERSE PITCH       L.### m"; ST
5250 LPRINT USING " DIAGONAL PITCH          L.### m"; SD
5300 LPRINT USING " OUTSIDE DIAMETER OF TUBE L.###*** m"; D
5340 LPRINT USING " FIN SPACING             ## fins/in."; s
5380 LPRINT USING " FIN THICKNESS          L.###***m"; x
5420 LPRINT USING " TOTAL NUMBER OF FINS   ### "; NF
5460 LPRINT USING " AREA OF HEAT TRANSFER   ### SQ.M."; A(i)
5490 LPRINT "
6050 END
3190 REM property of air
9200 IF Tbh = 17 THEN Dout = 1.22448: Cpout = 1005.62: Vout = 1.884E-05
9210 IF Tbc = 17 THEN Dexh = 1.22448: Cpexh = 1005.62: Vexh = 1.884E-05
9220 IF Tbh = 18 THEN Dout = 1.219772: Cpout = 1005.628: Vout = 1.893E-05
9230 IF Tbc = 18 THEN Dexh = 1.219772: Cpexh = 1005.628: Vexh = 1.893E-05
9240 IF Tbh = 19 THEN Dout = 1.215064: Cpout = 1005.636: Vout = 1.903E-05
9250 IF Tbc = 19 THEN Dexh = 1.215064: Cpexh = 1005.636: Vexh = 1.903E-05
9260 IF Tbh = 20 THEN Dout = 1.21035: Cpout = 1005.644: Vout = 1.913E-05
9270 IF Tbc = 20 THEN Dexh = 1.21035: Cpexh = 1005.644: Vout = 1.913E-05
9280 IF Tbh = 21 THEN Dout = 1.2056: Cpout = 1005.652: Vout = 1.923E-05
9290 IF Tbc = 21 THEN Dexh = 1.2056: Cpexh = 1005.652: Vexh = 1.923E-05
9300 IF Tbh = 22 THEN Dout = 1.2009: Cpout = 1005.66: Vout = 1.933E-05
9310 IF Tbc = 22 THEN Dexh = 1.2009: Cpexh = 1005.66: Vexh = 1.933E-05
9320 IF Tbh = 23 THEN Dout = 1.1962: Cpout = 1005.668: Vout = 1.943E-05
9330 IF Tbc = 23 THEN Dexh = 1.1962: Cpexh = 1005.668: Vexh = 1.943E-05
9340 IF Tbh = 24 THEN Dout = 1.1915: Cpout = 1005.676: Vout = 1.953E-05
9350 IF Tbc = 24 THEN Dexh = 1.1915: Cpexh = 1005.676: Vexh = 1.953E-05
9360 IF Tbh = 25 THEN Dout = 1.1868: Cpout = 1005.684: Vout = 1.963E-05
9370 IF Tbc = 25 THEN Dexh = 1.1868: Cpexh = 1005.684: Vexh = 1.963E-05
9380 IF Tbh = 26 THEN Dout = 1.1821: Cpout = 1005.692: Vout = 1.973E-05
9390 IF Tbc = 26 THEN Dexh = 1.1821: Cpexh = 1005.692: Vexh = 1.973E-05
9400 IF Tbh = 27 THEN Dout = 1.1774: Cpout = 1005.7: Vout = 1.983E-05
9410 IF Tbc = 27 THEN Dexh = 1.1774: Cpexh = 1005.7: Vexh = 1.983E-05
9420 IF Tbh = 28 THEN Dout = 1.1738: Cpout = 1005.766: Vout = 1.984E-05
9430 IF Tbc = 28 THEN Dexh = 1.1738: Cpexh = 1005.766: Vexh = 1.984E-05
9440 IF Tbh = 29 THEN Dout = 1.1702: Cpout = 1005.832: Vout = 1.986E-05
9450 IF Tbc = 29 THEN Dexh = 1.1702: Cpexh = 1005.832: Vexh = 1.986E-05
9460 IF Tbh = 30 THEN Dout = 1.1666: Cpout = 1005.898: Vout = 1.988E-05
9470 IF Tbc = 30 THEN Dexh = 1.1666: Cpexh = 1005.898: Vexh = 1.988E-05
9480 IF Tbh = 31 THEN Dout = 1.163: Cpout = 1005.964: Vout = .0000199
9490 IF Tbc = 31 THEN Dexh = 1.163: Cpexh = 1005.964: Vexh = .0000199
9500 IF Tbh = 32 THEN Dout = 1.1595: Cpout = 1006.03: Vout = 1.992E-05
9510 IF Tbc = 32 THEN Dexh = 1.1595: Cpexh = 1006.03: Vexh = 1.992E-05
9520 IF Tbh = 33 THEN Dout = 1.1559: Cpout = 1006.096: Vout = 1.994E-05
9530 IF Tbc = 33 THEN Dexh = 1.1559: Cpexh = 1006.096: Vexh = 1.994E-05
9540 IF Tbh = 34 THEN Dout = 1.1522: Cpout = 1006.162: Vout = 1.995E-05
9550 IF Tbc = 34 THEN Dexh = 1.1522: Cpexh = 1006.162: Vexh = 1.995E-05
9560 IF Tbh = 35 THEN Dout = 1.1487: Cpout = 1006.228: Vout = 1.997E-05
9570 IF Tbc = 35 THEN Dexh = 1.1487: Cpexh = 1006.228: Vexh = 1.997E-05
9580 IF Tbh = 36 THEN Dout = 1.1451: Cpout = 1006.294: Vout = 1.999E-05
9590 IF Tbc = 36 THEN Dexh = 1.1451: Cpexh = 1006.294: Vexh = 1.999E-05
9600 IF Tbh = 37 THEN Dout = 1.1415: Cpout = 1006.36: Vout = 2.001E-05
9610 IF Tbc = 37 THEN Dexh = 1.1415: Cpexh = 1006.36: Vexh = 2.001E-05
9620 IF Tbh = 38 THEN Dout = 1.1379: Cpout = 1006.426: Vout = 2.003E-05

```

```
9630 IF Tbc = 38 THEN Dexh = 1.1379: Cpexh = 1006.426: Vexh = 2.003E-05  
9640 IF Tbh = 39 THEN Dout = 1.1343: Cpout = 1006.492: Vout = 2.005E-05  
9650 IF Tbc = 39 THEN Dexh = 1.1343: Cpexh = 1006.492: Vexh = 2.005E-05  
9660 IF Tbh = 40 THEN Dout = 1.1308: Cpout = 1006.558: Vout = 2.006E-05  
9670 IF Tbc = 40 THEN Dexh = 1.1308: Cpexh = 1006.558: Vexh = 2.006E-05  
9680 RETURN  
9690 END
```



ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

โปรแกรม 2

```

5 REM***PROGRAM 2 ::design by HEAT CONDUCTANCE MODEL:*****
10 CLS : REM HEAT EXCHANGER DESIGN FOR ENERGY RECOVERY SYSTEM
12 DIM A(100)
15 DEFINT T, Y
20 LOCATE 2, 10: COLOR 12, 9: PRINT "AIR CONDITIONING CONDITIONS FOR COOLING LOAD DESIGN": COLOR 7, 0
40 LOCATE 4, 10: INPUT "INDOOR TEMPERATURE (C)      :", Fi
60 LOCATE 5, 10: INPUT " OUTDOOR TEMPERATURE (C)   :", Fhi
80 LOCATE 8, 10: INPUT " EXHAUST TEMPERATURE (C)    :", Fci
100 LOCATE 10, 10: INPUT "EXHAUST MASS FLOWRATE(kg/s)  :", Wc
120 LOCATE 12, 10: INPUT "SUPPLY MASS FLOWRATE(kg/s)   :", Wh
140 LOCATE 14, 10: INPUT "PERCENTAGE FOR RECOVERY(%)  :", P
160 CLS : REM INPUT PROPERTY OF AIR
170 Tf = (Fhi + Fi) / 2
180 Tbh = Tf
200 GOSUB 9200
240 Cpf = Cpout
420 REM CALCULATION FOR DETERMINED SENSIBLE HEAT OF COOLING LOAD
440 Hs = Wh * Cpf * (Fhi - Fi): REM SENSIBLE HEAT (W)
460 Qr = (P / 100) * Hs: REM HEAT RECOVERY
465 Qh = Qr
470 Qc = Qr
480 CLS : REM CALCULATION DETERMINED OF LOGARITHMIC DIFFERENCE (DTm)
490 Tbh = Fhi
500 Tbc = Fci
510 GOSUB 9200
520 DTc = Qr / (Wc * Cperh)
530 Fco = Fci + DTc
540 DTh = Qr / (Wh * Cpout)
560 Fho = Fhi - DTh
580 DT1 = Fhi - Fco
600 DT2 = Fho - Fci
620 IF DT1 = DT2 THEN 630
640 DTm = (DT1 - DT2) / LOG(DT1 / DT2)
660 GOTO 720
680 DTm = (DT1 + DT2) / 2
700 CLS
720 LOCATE 5, 20: COLOR 4, 10: PRINT "GIVEN PARAMETER FOR DESIGN": COLOR 7, 0
740 LOCATE 7, 10: INPUT " ASSUME HEAT TRANSFER AREA(m^2)  :", A(0)
750 LOCATE 9, 10: INPUT " TUBE LENGTH(m)                        :", L
755 LOCATE 11, 10: INPUT " NUMBER OF ROWS                            :", NR
760 D = .009525: REM OUT SIDE DIAMETER OF TUBE(m)
770 Di = .008705: REM INSIDE DIAMETER OF TUBE(m)
780 S = 13: REM NUMBER OF FINS PER INCH (fins/in.)
820 x = .00033: REM FINS THICKNESS(m)
840 ST = .0254: REM TRANSVERSE PITCH(m)
860 SD = .0254: REM DIAGONAL PITCH(m)
880 Ef = .95: REM FIN EFFICIENCY
1000 CLS
1020 NF = (130 * L * S) / 2.54: REM number of fins
1040 SL = SQR(SD ^ 2 - (ST / 2) ^ 2)
1050 FOR i = 0 TO 100
1060 WT = A(i) / (3.141 * D * (L - (NF * x)) + 2 * NF * Ef * ((ST * SL) - (3.141 * D ^ 2 / 4)))
1080 Y = NF / NR: REM number of tube on first row

```

```

1160 L = Y * ST
1180 W = NR * SL
1200 Amin = (L * H) - Y * D * (H - (NF * x)) - (NF * L * x)
1210 Tbh = (Fhi + Fho) / 2
1215 Tbc = (Fci + Fco) / 2
1220 GOSUB 9200
1240 Gmaxc = Wc / Amin
1260 Gmaxh = Wh / Amin
1280 Rec = (D * Gmaxc) / Vexh
1300 Reh = (D * Gmaxh) / Vout
1320 Rer = Reh / Rec
1800 REM SELECT CORRELATION OF CONDUCTANCE MODEL METHOD
2000 GOSUB 7000
2020 A(i + 1) = Qr / (Ucal * DTm)
2200 DA = (A(i) - A(i + 1)) / A(i + 1)
2220 ADA = ABS(DA)
2240 E1 = .001
2270 IF ADA <= E1 THEN GOTO 3020
2280 A(i) = A(i + 1)
3000 NEXT i
3010 REM *****PROGRAMME CALCULATE PRESSURE DROP *****
3020 f = 18.93 * ((D * .2049 * Gmaxc) / (.3048 * .6721 * Vexh)) * (-.316) * (ST / D) * (-.927) * (ST / SL) * .515
3040 DP = (f * NR * (.2049 * 2) * Gmaxc * 2) / (Dexh * 32.1739 * 144 * .0624)
3050 IF DP > .028 THEN PRINT "DP="; DP: GOTO 750
3080 REM PRINT A/C AND H/E CONDITIONS
3090 LPRINT "          HEAT EXCHANGER DESIGN CONDITIONS"
4000 LPRINT "          ======"
4005 LPRINT "          _____"
4008 LPRINT "          _____"
4010 LPRINT "          CONDITIONS                DIMENSIONS"
4015 LPRINT "          _____"
4018 LPRINT "          _____"
4020 LPRINT "          TEMPERATURE INDOOR (deg.C)          "; Fi
4025 LPRINT "          TEMPERATURE OUTDOOR(deg.C)         "; Fhi
4030 LPRINT "          EXHAUSTED TEMPERATURE (deg.C)      "; Fci
4035 LPRINT "          MASS FLOW RATE OF HOT SIDE(kg/s)    "; Wh
4040 LPRINT "          MASS FLOW RATE OF COLD SIDE(kg/s)   "; Wc
4050 LPRINT "          ENERGY RECOVERY DESIRED (%)       "; P
4060 LPRINT "          _____"
4070 LPRINT "          _____"
4080 LPRINT "          _____"
5050 REM print specification of heat exchanger
5055 LPRINT "          RESULT OF HEAT EXCHANGER DESIGN"
5058 LPRINT "          ======"
5062 LPRINT "          _____"
5063 LPRINT "          _____"
5064 LPRINT "          PARAMETERS                VALUE"
5067 LPRINT "          _____"
5068 LPRINT "          _____"
5070 LPRINT USING " OVERALL HEAT TRANSFER COEFFICIENT    f.f W/SQ.M.deg.C"; Ucal
5080 LPRINT USING " PRESSURE DROP                f.f f f f psi"; DP
5120 LPRINT USING " NUMBER OF ROWS                f.f"; NR
5140 LPRINT USING " NUMBER OF TUBES                f.f f f"; NT
5160 LPRINT USING " LENGTH OF EACH TUBE            f.f f"; E
5180 LPRINT USING " DIMENSIONS OF HEAT EXCHANGER(WxLxH) f.f f f f.f f f f f m"; W; L; H
5220 LPRINT USING " TRANSVERSE PITCH                f.f f f f m"; ST

```

```

5260 LPRINT USING " DIAGONAL PITCH          I.III m"; SD
5300 LPRINT USING " OUTSIDE DIAMETER OF TUBE I.III*** m"; D
5340 LPRINT USING " FIN SPACING             II fins/in."; S
5380 LPRINT USING " FIN THICKNESS          I.III*** m"; x
5420 LPRINT USING " TOTAL NUMBER OF PINS   IIII"; NF
5460 LPRINT USING " AREA OF HEAT TRANSFER  III SQ.M."; A(i)
5490 LPRINT "
6060 END
7000 CLS : REM SUBPROGRAM FOR DETERMINED PROPERTY OF FREON-22
7120 Fbc = (Fci + Fco) / 2
7140 Fbh = (Phi + Fho) / 2
7142 Tbc = Fbc
7144 Tbh = Fbh
7145 FKb = Fbh + 273.15: REM degree K
7150 Fkc = Fbc + 273.15: REM degree K
7155 GOSUB 8540
7157 GOSUB 8540
7160 AL = 32.76: BL = 54.6344094: CL = 36.74892: DL = -22.29256577: EL = 20.47323864: FC = 664.5
7180 FRb = (1.8 * Fbh) + 32 + 459.69: REM degree R
7200 Frc = (1.8 * Fbc) + 32 + 459.69
7220 Dlh = 16.019 * (AL + BL * (1 - (FRh / FC))) ^ (1 / 3)
      + CL * (1 - (FRh / FC)) ^ (2 / 3) + DL * (1 - (FRh / FC)) + EL * (1 - (FRh / FC)) ^ (4 / 3): REM kg/m^3
7240 Dlc = 16.019 * (AL + BL * (1 - (Frc / FC))) ^ (1 / 3)
      + CL * (1 - (Frc / FC)) ^ (2 / 3) + DL * (1 - (Frc / FC)) + EL * (1 - (Frc / FC)) ^ (4 / 3): REM kg/m^3
7260 Vish = .001 * (EXP(-3.39554 + (532.855 / FKb))): REM kg/m-s
7280 Visc = .001 * (EXP(-3.39554 + (532.855 / Fkc))): REM kg/m-s
7300 klb = .2167 + (2.89265E-04 * FKb) - (8.47273E-06 * FKb ^ 2) + (3.35706E-08 * FKb ^ 3) - (4.46379E-11 * FKb ^ 4)
7320 klc = .2167 + (2.89265E-04 * Fkc) - (8.47273E-06 * Fkc ^ 2) + (3.35706E-08 * Fkc ^ 3) - (4.46379E-11 * Fkc ^ 4)
7340 Cph = 1000 * (-14.0445 + (.16393 * FKb) - (5.96758E-04 * FKb ^ 2) + (7.34454E-07 * FKb ^ 3)): REM J/kg-C
7360 sh = .075692 * (1 - (FKb / 369.3)) ^ 1.4: REM Surface tension (N/m)
7365 Kout = .02624: REM air outdoor(W/m-C)
7366 Kexh = .02624: REM air exhaust(W/m-C)
7380 REM AREA OF FIN AND AREA OF BARE
7400 Af = 2 * NT * NF * ((ST * SL) - (3.141 * D ^ 2 / 4)): REM area of fin
7420 Ab = 3.141 * NT * D * (H - (NF * x)): REM area of bare tube
7440 lf = (SL - D) / 2: REM fin length
7460 Ac = L * H: REM CROSS-SECTION AREA OF COIL
7480 Uh = Wh / (Dout * Ac)
7500 Uc = Wc / (Dexh * Ac)
7520 Prh = (Cpout * Vout) / Kout
7540 Prc = (Cpexh * Vexh) / Kexh
7560 REM FILM OF FIN
7580 hfh = .036 * (Cpout * Uh * Dout) * ((lf * Uh * Bout) / Vout) ^ (-.2) * (Prh ^ (-2 / 3))
7590 hfc = .036 * (Cpexh * Uc * Dexh) * ((lf * Uc * Dexh) / Vexh) ^ (-.2) * (Prc ^ (-2 / 3))
7620 REM FIN EFFICIENCY
7640 ka = 204: REM W/m-C thermal conductivity of Aluminum
7650 kcop = 384: REM W/m-C thermal conductivity of Copper
7660 mlb = lf * SQR(2 * hfh / (x * ka))
7680 mlc = lf * SQR(2 * hfc / (x * ka))
7700 nfh = ((EXP(mlb) - EXP(-mlb)) / (EXP(mlb) + EXP(-mlb))) / mlb
7720 nfc = ((EXP(mlc) - EXP(-mlc)) / (EXP(mlc) + EXP(-mlc))) / mlc
7740 REM bar film
7750 GOSUB 8400
7760 B = .025
7780 M = 1.35
7800 hbb = B * (Kout / D) * Z * (Reh ^ M) * (Prh ^ (1 / 3))
7820 hbc = B * (Kexh / D) * Z * (Rec ^ M) * (Prc ^ (1 / 3))
7840 REM outside film
7860 hob = ((nfh * Af * hfh) + (Ab * hbb)) / (Af + Ab)
7880 hoc = ((nfc * Af * hfc) + (Ab * hbc)) / (Af + Ab)

```

```

7900 REM conduction
8000 R2 = LOG(D / Di) / (2 * 3.14159 * kcop * H * WT)
8020 R5 = R2
8040 REM inside of tube film
8060 Cfs = .0054
8070 Ao = Af + Ab
8080 Ai = 3.14159 * Di * H * WT: REM inside area
8100 gc = 1: REM kg-m/W-s^2
8120 g = 9.81: REM m/s^2
8140 Prl = (Cph * Vish) / klh
8160 hib = (1 / (4184 * LHh * Prl ^ 1.7 * Cfs)) * (Cph * (Qh / Ai) ^ .67)
      * ((1 / (4184 * Vish * LHh)) ^ (-.33)) * ((SQRT(gc * sh) / (g * (Dlh - Dvap)))) ^ (-.33)
8180 bic = 1.47 * klc * ((4184 * LHc * Ai * g * Dlc ^ 2) / (4 * Qc * H * Visc)) ^ (1 / 3)
8200 REM resistance of heat flow
8220 R1 = 1 / (hob * Ao)
8240 R3 = 1 / (hih * Ai)
8260 R4 = 1 / (bic * Ai)
8280 R6 = 1 / (hoc * Ao)
8300 R = R1 + R2 + R3 + R4 + R5 + R6
8340 Ucal = 1 / (R * Ao)
8360 RETURN
8400 REM RATIO FOR STAGGERED TUBES
8410 IF NR = 1 THEN Z = .68: RETURN
8420 IF NR = 2 THEN Z = .75: RETURN
8430 IF NR = 3 THEN Z = .83: RETURN
8440 IF NR = 4 THEN Z = .89: RETURN
8450 IF NR = 5 THEN Z = .92: RETURN
8460 IF NR = 6 THEN Z = .95: RETURN
8470 IF NR = 7 THEN Z = .97: RETURN
8480 IF NR = 8 THEN Z = .98: RETURN
8490 IF NR = 9 THEN Z = .99: RETURN
8500 IF NR >= 10 THEN Z = 1: RETURN
8520 END
8530 REM PROPERTY OF R-22
8540 IF Tbh = 10 THEN Dvap = 28.888: LHh = 46.91
8550 IF Tbc = 10 THEN LHc = 46.91
8560 IF Tbh = 11 THEN Dvap = 29.756: LHh = 46.71
8570 IF Tbc = 11 THEN LHc = 46.71
8580 IF Tbh = 12 THEN Dvap = 30.645: LHh = 46.49
8590 IF Tbc = 12 THEN LHc = 46.49
8600 IF Tbh = 13 THEN Dvap = 31.556: LHh = 46.28
8610 IF Tbc = 13 THEN LHc = 46.28
8620 IF Tbh = 14 THEN Dvap = 32.489: LHh = 46.07
8630 IF Tbc = 14 THEN LHc = 46.07
8640 IF Tbh = 15 THEN Dvap = 33.444: LHh = 45.85
8650 IF Tbc = 15 THEN LHc = 45.85
8660 IF Tbh = 16 THEN Dvap = 34.423: LHh = 45.64
8670 IF Tbc = 16 THEN LHc = 45.64
8680 IF Tbh = 17 THEN Dvap = 35.425: LHh = 45.42
8690 IF Tbc = 17 THEN LHc = 45.42
8700 IF Tbh = 18 THEN Dvap = 36.451: LHh = 45.2
8710 IF Tbc = 18 THEN LHc = 45.2
8720 IF Tbh = 19 THEN Dvap = 37.501: LHh = 44.97
8730 IF Tbc = 19 THEN LHc = 44.97
8740 IF Tbh = 20 THEN Dvap = 38.577: LHh = 44.74
8750 IF Tbc = 20 THEN LHc = 44.74

```

8760 IF Tbh = 21 THEN Dvap = 39.678: LHh = 44.52
 8770 IF Tbc = 21 THEN LHc = 44.52
 8780 IF Tbh = 22 THEN Dvap = 40.806: LHh = 44.29
 8790 IF Tbc = 22 THEN LHc = 44.29
 8800 IF Tbh = 23 THEN Dvap = 41.961: LHh = 44.05
 8810 IF Tbc = 23 THEN LHc = 44.05
 8820 IF Tbh = 24 THEN Dvap = 43.143: LHh = 43.82
 8830 IF Tbc = 24 THEN LHc = 43.82
 8840 IF Tbh = 25 THEN Dvap = 44.353: LHh = 43.58
 8850 IF Tbc = 25 THEN LHc = 43.58
 8860 IF Tbh = 26 THEN Dvap = 45.592: LHh = 43.34
 8870 IF Tbc = 26 THEN LHc = 43.34
 8880 IF Tbh = 27 THEN Dvap = 46.86: LHh = 43.1
 8890 IF Tbc = 27 THEN LHc = 43.1
 8900 IF Tbh = 28 THEN Dvap = 48.159: LHh = 42.85
 8910 IF Tbc = 28 THEN LHc = 42.85
 8920 IF Tbh = 29 THEN Dvap = 49.489: LHh = 42.61
 8930 IF Tbc = 29 THEN LHc = 42.61
 8940 IF Tbh = 30 THEN Dvap = 50.85: LHh = 42.36
 8950 IF Tbc = 30 THEN LHc = 42.36
 8960 IF Tbh = 31 THEN Dvap = 52.244: LHh = 42.1
 8970 IF Tbc = 31 THEN LHc = 42.1
 8980 IF Tbh = 32 THEN Dvap = 53.671: LHh = 41.85
 8990 IF Tbc = 32 THEN LHc = 41.85
 9000 IF Tbh = 33 THEN Dvap = 55.133: LHh = 41.6
 9010 IF Tbc = 33 THEN LHc = 41.6
 9020 IF Tbh = 34 THEN Dvap = 56.63: LHh = 41.33
 9030 IF Tbc = 34 THEN LHc = 41.33
 9040 IF Tbh = 35 THEN Dvap = 58.162: LHh = 41.07
 9050 IF Tbc = 35 THEN LHc = 41.07
 9060 IF Tbh = 36 THEN Dvap = 59.732: LHh = 40.8
 9070 IF Tbc = 36 THEN LHc = 40.8
 9080 IF Tbh = 37 THEN Dvap = 61.34: LHh = 40.53
 9090 IF Tbc = 37 THEN LHc = 40.53
 9100 IF Tbh = 38 THEN Dvap = 62.986: LHh = 40.25
 9110 IF Tbc = 38 THEN LHc = 40.25
 9120 IF Tbh = 39 THEN Dvap = 64.673: LHh = 39.98
 9130 IF Tbc = 39 THEN LHc = 39.98
 9140 IF Tbh = 40 THEN Dvap = 66.401: LHh = 39.7
 9150 IF Tbc = 40 THEN LHc = 39.7
 9160 RETURN
 9170 END
 9190 REM property of air
 9200 IF Tbh = 17 THEN Dout = 1.22448: Cpout = 1005.62: Vout = 1.884E-05
 9210 IF Tbc = 17 THEN Dexh = 1.22448: Cpexh = 1005.62: Vexh = 1.884E-05
 9220 IF Tbh = 18 THEN Dout = 1.219772: Cpout = 1005.628: Vout = 1.893E-05
 9230 IF Tbc = 18 THEN Dexh = 1.219772: Cpexh = 1005.628: Vexh = 1.893E-05
 9240 IF Tbh = 19 THEN Dout = 1.215064: Cpout = 1005.636: Vout = 1.903E-05
 9250 IF Tbc = 19 THEN Dexh = 1.215064: Cpexh = 1005.636: Vexh = 1.903E-05
 9260 IF Tbh = 20 THEN Dout = 1.21035: Cpout = 1005.644: Vout = 1.913E-05
 9270 IF Tbc = 20 THEN Dexh = 1.21035: Cpexh = 1005.644: Vout = 1.913E-05
 9280 IF Tbh = 21 THEN Dout = 1.2056: Cpout = 1005.652: Vout = 1.923E-05
 9290 IF Tbc = 21 THEN Dexh = 1.2056: Cpexh = 1005.652: Vexh = 1.923E-05
 9300 IF Tbh = 22 THEN Dout = 1.2009: Cpout = 1005.66: Vout = 1.933E-05
 9310 IF Tbc = 22 THEN Dexh = 1.2009: Cpexh = 1005.66: Vexh = 1.933E-05

9320 IF Tbh = 23 THEN Dout = 1.1962: Cpout = 1005.668: Vout = 1.943E-05
 9330 IF Tbc = 23 THEN Dexh = 1.1962: Cpexh = 1005.668: Vexh = 1.943E-05
 9340 IF Tbh = 24 THEN Dout = 1.1915: Cpout = 1005.676: Vout = 1.953E-05
 9350 IF Tbc = 24 THEN Dexh = 1.1915: Cpexh = 1005.676: Vexh = 1.953E-05
 9360 IF Tbh = 25 THEN Dout = 1.1868: Cpout = 1005.684: Vout = 1.963E-05
 9370 IF Tbc = 25 THEN Dexh = 1.1868: Cpexh = 1005.684: Vexh = 1.963E-05
 9380 IF Tbh = 26 THEN Dout = 1.1821: Cpout = 1005.692: Vout = 1.973E-05
 9390 IF Tbc = 26 THEN Dexh = 1.1821: Cpexh = 1005.692: Vexh = 1.973E-05
 9400 IF Tbh = 27 THEN Dout = 1.1774: Cpout = 1005.7: Vout = 1.983E-05
 9410 IF Tbc = 27 THEN Dexh = 1.1774: Cpexh = 1005.7: Vexh = 1.983E-05
 9420 IF Tbh = 28 THEN Dout = 1.1738: Cpout = 1005.766: Vout = 1.984E-05
 9430 IF Tbc = 28 THEN Dexh = 1.1738: Cpexh = 1005.766: Vexh = 1.984E-05
 9440 IF Tbh = 29 THEN Dout = 1.1702: Cpout = 1005.832: Vout = 1.985E-05
 9450 IF Tbc = 29 THEN Dexh = 1.1702: Cpexh = 1005.832: Vexh = 1.985E-05
 9460 IF Tbh = 30 THEN Dout = 1.1666: Cpout = 1005.898: Vout = 1.988E-05
 9470 IF Tbc = 30 THEN Dexh = 1.1666: Cpexh = 1005.898: Vexh = 1.988E-05
 9480 IF Tbh = 31 THEN Dout = 1.163: Cpout = 1005.964: Vout = .0000199
 9490 IF Tbc = 31 THEN Dexh = 1.163: Cpexh = 1005.964: Vexh = .0000199
 9500 IF Tbh = 32 THEN Dout = 1.1595: Cpout = 1006.03: Vout = 1.992E-05
 9510 IF Tbc = 32 THEN Dexh = 1.1595: Cpexh = 1006.03: Vexh = 1.992E-05
 9520 IF Tbh = 33 THEN Dout = 1.1559: Cpout = 1006.096: Vout = 1.994E-05
 9530 IF Tbc = 33 THEN Dexh = 1.1559: Cpexh = 1006.096: Vexh = 1.994E-05
 9540 IF Tbh = 34 THEN Dout = 1.1522: Cpout = 1006.162: Vout = 1.995E-05
 9550 IF Tbc = 34 THEN Dexh = 1.1522: Cpexh = 1006.162: Vexh = 1.995E-05
 9560 IF Tbh = 35 THEN Dout = 1.1487: Cpout = 1006.228: Vout = 1.997E-05
 9570 IF Tbc = 35 THEN Dexh = 1.1487: Cpexh = 1006.228: Vexh = 1.997E-05
 9580 IF Tbh = 36 THEN Dout = 1.1451: Cpout = 1006.294: Vout = 1.999E-05
 9590 IF Tbc = 36 THEN Dexh = 1.1451: Cpexh = 1006.294: Vexh = 1.999E-05
 9600 IF Tbh = 37 THEN Dout = 1.1415: Cpout = 1006.36: Vout = 2.001E-05
 9610 IF Tbc = 37 THEN Dexh = 1.1415: Cpexh = 1006.36: Vexh = 2.001E-05
 9620 IF Tbh = 38 THEN Dout = 1.1379: Cpout = 1006.426: Vout = 2.003E-05
 9630 IF Tbc = 38 THEN Dexh = 1.1379: Cpexh = 1006.426: Vexh = 2.003E-05
 9640 IF Tbh = 39 THEN Dout = 1.1343: Cpout = 1006.492: Vout = 2.005E-05
 9650 IF Tbc = 39 THEN Dexh = 1.1343: Cpexh = 1006.492: Vexh = 2.005E-05
 9660 IF Tbh = 40 THEN Dout = 1.1308: Cpout = 1006.558: Vout = 2.006E-05
 9670 IF Tbc = 40 THEN Dexh = 1.1308: Cpexh = 1006.558: Vexh = 2.006E-05
 9680 RETURN
 9690 END

ศูนย์วิทยทรัพยากร
 จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย

ชีวประวัติ

นาย วีรชาติ นามพรหม เกิดวันที่ 24 ตุลาคม 2508 จังหวัดสุรินทร์
สำเร็จการศึกษา ปริญญาตรีวิทยาศาสตร์บัณฑิต สาขาเคมี จากคณะวิทยาศาสตร์
มหาวิทยาลัยขอนแก่น เมื่อปีการศึกษา 2530 และทำงานเป็นหัวหน้าควบคุมกระบวนการ
การผลิตที่ บริษัท สยามเรซินและเคมีภัณฑ์ จำกัด ถึงปี 2532



ศูนย์วิทยทรัพยากร
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย