

"العمل الاقتصادي للأمثل لمبادرات حرارية حلقة الشكل"

الدكتور سامي قدسيه

□ ملخص □

يتضمن البحث دراسة ميكانيكية واقتصادية لمبادرات حراري عن طريق دراسة انتقال الحرارة من خلال دراسة هيدروليكية كاملة بعد اللجوء لاستخدام عامل التجهيز الكهربائي. بينت هذه الدراسة أن الطريقة المتبعة تعتبر الأفضل في تحديد المعطيات التقنية للأمثل والحصول على نتائج هامة.

* الدكتور سامي قدسيه أستاذ مساعد في قسم هندسة القوى الميكانيكية بكلية الهندسة الميكانيكية والكهربائية - جامعة تشرين - اللاذقية - سوريا.

مقدمة:

نتيجة للتطور التقني الكهروميكانيكي تزداد الحاجة إلى الحرارة للإنسان وللعمليات التكنولوجية، إلا أن العامل الاقتصادي في استخدام هذه الأجهزة يلعب دوراً كبيراً في إمكانية استثمارها عملياً. لذلك مسألة تحديد الطرق الأكثر اقتصادياً لعمل المبادلات الحرارية تبقى الأهم في الحصول على جميع أشكال الحرارة.

ـ بما أن المبادلات الحرارية تعتبر الأجهزة الأهم في توزيع الحرارة داخل الأماكن السكنية وأماكن الإنتاج، ونظراً لاستخدام المبادلات الحرارية بشكل واسع في مجالات مختلفة كان لا بد من إيجاد الطريقة الأمثل لدراسة نوع المبادلات الحرارية حلقة الشكل المستخدمة في البيوت الزجاجية والبلاستيكية من أجل الحصول على الشروط المطلوبة للإنتاج وذلك من خلال دراسة ميكانيكية واقتصادية يحدد العمل الأمثل لهذه الأجهزة.

ـ لدراسة اقتصادية عمل المبادل الحراري نأخذ جهازاً يعمل على حرق الوقود (حراق) يتصل بجهاز مروحي كهربائي يقوم بدفع الهواء عبر المبادل الحراري لتأمين توزيع حراري أفضل.

ـ لحساب التكلفة الاسمية لعمل الجهاز بالكامل نلحد

ـ إلى المعادلة التالية:

$$Z = (E + \mu)M_i \cdot C_{Mi} + Nh \cdot C_e + \beta \cdot h \cdot C_f \quad (1)$$

ـ حيث:

ـ E: عامل معياري يساوي 0.2.

ـ M_i : كتلة الجهاز

ـ C_{Mi} : الكلفة النوعية للجهاز (تشمل التكلفة مع المصاريف الإضافية على الدراسة والتصميم والتنفيذ النسوبة إلى كتلة الجهاز).

ـ μ : عامل الصيانة والخدمة.

ـ h : عدد ساعات العمل في العام الواحد.

N: استطاعة محرك الجهاز المروحي.

C_e : كلفة الطاقة الكهربائية في الساعة الواحدة.

β : الاستهلاك الساعي من الوقود.

C_f : كلفة الليتر الواحد من الوقود.

ـ إن اتباع الطرق المعروفة في حساب التكلفة

ـ الدنيا لعمل الجهاز من خلال بعض المؤشرات

ـ الأساسية يكون مرتبطاً بعمليات حسابية كبيرة

ـ ومعقدة لا تساعد في حل المسائل المتعلقة بالعمل

ـ الأمثل للجهاز. لذلك استخدام مؤشر واحد مرتبط

ـ بجميع مواصفات الجهاز الأساسية يعتبرهما جداً

ـ للمساعدة في إيجاد التكلفة الاسمية لعمل الجهاز. في

ـ هذه الحالة يفضل اللجوء إلى اختبار عامل يدعى

ـ عامل التجهيز الكهربائي ϵ الذي يعبر عنه بالعلاقة

ـ التالية:

$$\epsilon = \frac{N}{Q} \quad (2)$$

ـ حيث:

ـ Q: القدرة الحرارية للجهاز.

ـ للتعبير عن معادلة التكلفة الاسمية للجهاز

ـ من خلال عامل التجهيز الكهربائي ϵ نلحد بعض

ـ التحويلات في المعادلة (1) لإيجاد كتلة الجهاز:

$$Mi = F \cdot g \quad (3)$$

ـ حيث:

ـ F: سطح التبادل الحراري.

ـ g: كتلة الجهاز النسوية إلى M_2 من سطح التبادل

ـ الحراري.

ـ إلا أننا نعلم بأن واحد أن سطح التبادل

ـ الحراري يعبر عنه بالمعادلة التالية:

$$F = \frac{Q}{K \cdot \Delta t} \quad (4)$$

ـ حيث:

ـ K: عامل النقل الحراري.

ـ Δt : التغير الحراري الوسطي للجهاز.

$$\left. \begin{aligned} \Delta P_a^{ma} \cdot A_a &= \frac{Nu_a \cdot \lambda_a}{d_r} \\ \Delta P_g^{mg} \cdot A_g &= \frac{Nu_g \cdot \lambda_g}{d_r} \end{aligned} \right\} \quad (9)$$

إلا أن المقاومات الهيدروليكيّة تُحسب بواسطة معادلة دارسي، ففي حالة أن الأنابيب ملساء مستقيمة فإن:

$$\Delta P = \xi \frac{\rho \cdot v^2}{2d_r} \quad (10)$$

حيث:

ξ : عامل المقاومة الهيدروليكيّة.
 v : طول القناة.

ρ : كثافة الوسيط الناقل للحرارة.
 v : سرعة حركة وسيط الناقل.

بتعميّض السرعة خلال رقم رينولدز Re

نحصل على:

$$\Delta P = \frac{0.3164}{2} \cdot \frac{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho}{d_r^3} \cdot Re^{1.75} \quad (11)$$

حيث:

γ : اللزوجة الحركيّة للوسيط الناقل.

يمكن التعبير عن رقم رينولدز Re من

خلال المقاومة الهيدروليكيّة فيكون لدينا:

$$\begin{aligned} Re &= \left(6.3 \cdot \Delta P \cdot \frac{d_r^3}{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho} \right)^{\frac{1}{1.75}} = \\ &= \left(6.3 \cdot \frac{d_r^3}{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho} \right)^{\frac{1}{1.75}} \cdot \Delta P \frac{1}{1.75} \end{aligned} \quad (12)$$

في حالة أن جريان السائل كان $> Re$

10^4 داخل الأنابيب الملساء [2] فإن:

$$Nu = 0.021 Re^{0.8} \cdot (Pr_f / Pr_w)^{0.25} \quad (13)$$

حيث: Pr_f / Pr_w : أرقام براندل لتيار وسيط الناقل عند الجدران.

بتعميّض (12) في (13) نحصل على:

في الحالة العامة يعبر عن عامل النقل الحراري K بالعلاقة التالية:

$$K = \left(\frac{1}{\alpha_a} + \sum_{i=1}^n \frac{\delta_i}{\lambda_i} + \frac{1}{\alpha_g} \right)^{-1} \quad (5)$$

حيث: α_a و α_g : عوامل النقل الحراري للوسيط الناقل للحرارة (هواء) ولغازات الناجمة عن احتراق الوقود.

و δ_i و λ_i : السماكة والنافذية الحرارية للجدار i من المبادل الحراري.

فإذا أهملت المقاومة الحرارية للجدار يكون

لدينا:

$$\frac{1}{K} = \frac{1}{\alpha_a} + \frac{1}{\alpha_g} \quad (6)$$

ووفق تشبّه رينولدز يمكن التعبير عن عامل النقل الحراري من خلال المقاومات الهيدروليكيّة للمبادل الحراري أي أن:

$$\left. \begin{aligned} \alpha_a &= A_a \cdot \Delta P_a^{ma} \\ \alpha_g &= A_g \cdot \Delta P_g^{mg} \end{aligned} \right\} \quad (7)$$

حيث: A_a و A_g : عوامل تناصيّة تتعلق بالبارامترات الهندسية للجهاز.

ΔP_g و ΔP_a : المقاومات الهيدروليكيّة للمبادل الحراري.

و m_g و m_a : عوامل تتعلق قيمها بشكل سطح التبادل الحراري.

من ناحية أخرى يمكن التعبير عن عوامل التبادل الحراري بشكل غير قياسي من خلال رقم نوسلت:

$$Nu = \frac{\alpha d_r}{\lambda} \quad (8)$$

حيث:

d_r : القطر الهيدروليكي لقناة المبادل الحراري.

مقارنة العلاقات (7) و (8) نحصل على:

حيث:

$$V_g = 1.1 \cdot \alpha \cdot \frac{Q_H^P + 6W^P}{1000} \quad (22)$$

و:

$$B = \frac{Q - N \cdot \chi}{Q_H^P \cdot \eta_{yc}} \quad (23)$$

حيث:

N_a و N_g : استطاعتي المحرك الكهربائي للمرόحة لتحريك الوسيط الحراري وجهاز تحرير غازات نواتج احتراق الوقود.

G_a : كمية الوسيط الناقل للحرارة المصروفة لأهداف تكنولوجية.

G_g : كمية الوقود المستهلكة.

C_{pa} : السعة الحرارية للوسيط الحراري.

η_{ta} : تغير درجة حرارة الوسيط الحراري.

η_g و η_{yg} : مراديد أحجهزة تحرير الوسيط وغازات نواتج الاحتراق.

V_a : حجم الهواء اللازم لحرق 1 Kg من الوقود.

Q_H^P : القيمة الحرارية الدنيا للوقود المستعمل.

α : عامل فائض الهواء.

W^P : وزن الماء أو الرطوبة في الوقود المستعمل.

χ : المعامل الايروديناميكي لتحويل الاحتراك إلى حرارة.

η_{yc} : مردود جهاز التوليد الحراري.

وبتعويض العلاقات (23)-(2) في المعادلة

(1) والقيام ببعض التحويلات نحصل على علاقات تساعده في تحديد الكلفة الاسمية من خلال عامل التجهيز الكهربائي على الشكل التالي:

$$Nu = 0.021 \left(6.3 \frac{d_\tau^3}{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho} \right)^{0.8} \cdot \Delta P^{1/1.75} \cdot Pr^{0.43} \left(Pr_f / Pr_w \right)^{0.20} \quad (14)$$

نقوم بتعويض العلاقة (9) في المعادلة (14)

فيكون لدينا:

$$\Delta P^m \cdot A = 0.021 \left(6.3 \frac{d_\tau^3}{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho} \right)^{0.46} \cdot Pr^{0.43} \cdot \Delta P^{0.46} \left(Pr_f / Pr_w \right)^{0.20} \quad (15)$$

إذا اعتبرت $m = \frac{0.8}{1.75}$ فإن المعادلة (15)

تصبح من الشكل التالي:

$$A = 0.021 \left(6.3 \frac{d_\tau^3}{\ell \cdot \gamma^2 \cdot \rho} \right)^{0.46} \cdot Pr^{0.43} \left(Pr_f / Pr_w \right)^{0.2} \quad (16)$$

تعتبر هذه المعادلة محققة من أجل حريان وسيط غازي من أنابيب ملساء. باتباع نفس الطريقة على أنابيب مبادرلات حرارية ذات أشكال مختلفة المقاطع والتركيب نستطيع الحصول على قيم m كما في الجدول (1).

باستخدام بعض العلاقات المساعدة مثل:

$$N = N_a + N_g \quad (17)$$

حيث:

$$N_a = \frac{G_a \cdot \Delta P_a}{\eta_a} \quad (18)$$

$$N_g = \frac{G_g \cdot \Delta P_g}{\eta_g} \quad (19)$$

حيث:

$$G_a = \frac{G}{C_{pa} \cdot \delta \cdot ta} \quad (20)$$

$$G_g = V_g \cdot \beta \quad (21)$$

(24)

$$Z^* = \frac{Z}{Q} = \frac{E + \mu}{\Delta t} \cdot g \cdot C_{Mi} \left[\frac{1}{A_a \cdot C_a^{ma} \cdot \varepsilon_a^{ma}} + \frac{1}{A_a \cdot C_g^{mg} \left(\frac{\varepsilon_g}{1 - \chi \cdot \varepsilon_g} \right)^{mg}} \right] +$$

$$+ (\varepsilon_g + \varepsilon_s) \cdot h \cdot C_e + \frac{1 - \chi \cdot \varepsilon_g}{Q_H^P \cdot \eta_{yc}} \cdot h \cdot C_f$$

$$C_a = C_{pa} \cdot \delta_{ta} \cdot P_a \cdot \eta_a$$

$$C_g = \frac{1000 Q_H^P \cdot \eta_{yc}}{\alpha (Q_H^P + 6W^P)}$$

حيث هنا:

القيم المثلثي لمعامل التجهيز الكهربائي عند قيم التكلفة الاسمية الدنيا تساوي:

$$\left. \begin{aligned} \varepsilon_{aopt} &= \left[\frac{(E + \mu) \cdot g \cdot C_{Mi} \cdot m_a \cdot \eta_a}{A_a \cdot C_a^{ma} \cdot \Delta t \cdot Ceh} \right]^{\frac{1}{1+ma}} \\ \varepsilon_{gopt} &= \left[\left(\frac{(E + \mu) \cdot g \cdot C_{Mi} \cdot m_g \cdot \eta_g}{(\eta_{yc} \cdot C_e + \chi \cdot C_f / Q_H^P) A_g \cdot C_g^{mg} \cdot \Delta t \cdot h} \right) \right]^{\frac{1}{1+mg}} \end{aligned} \right\} \quad (25)$$

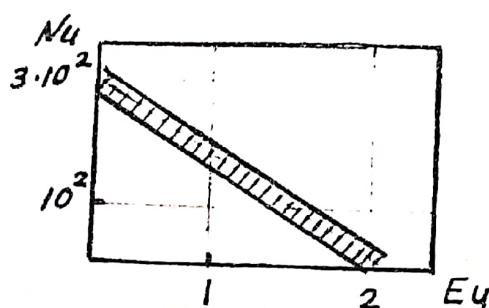
يمكن التعبير عن العلاقة بين عامل التبادل الحراري والمقاومة الميدروليكية بمعادلة نوسلت التالية:

$$Nu = L \cdot E_u^m \quad (26)$$

يبين الشكل (1) علاقة رقم نوسلت Nu برقم اويلر Eu عند جريان مضطرب للهواء برقم اويلر $Eu < 10^4$ داخل قناة حلقية.

نلاحظ من المعادلة (25) أن قيمة ε تتعلق بشكل أساسى بالبارامترات A و m .

عند جريان الهواء بشكل اضطرابي داخل قناة حلقية الشكل يركب داخلها مسخن كهروحراري دائري المقطع يتمتع باستطاعة متغيرة 0-10 KW. يجب أن تتوافق النتائج العلمية مع النتائج النظرية بحيث لا يتعدى الخطأ $\pm 5\%$.



شكل (1)

$$\left. \begin{aligned} Re_{aopt} &= \left(\frac{\epsilon_{aopt}}{L_a} \right)^{ja} \\ Re_{gopt} &= \left(\frac{\epsilon_{gopt}}{L_g} \right)^{ig} \end{aligned} \right\} \quad (27)$$

حيث:

L_a : عوامل تتعلق بشكل سطح التسخين والخواص الفيزيوحرارية لوسط الناقل الحراري.
 J : عامل يتعلق بطريقة ترتيب تركيب سطوح التبادل الحراري، الذي قيمته مبينة في الجدول (1).

يلاحظ هنا أن بارامتر السرعة من أهم البارامترات الأساسية المؤثرة على المؤشرات التصحيحية والحرارية للجهاز المولد للحرارة. يتم تحديد القيم المثلثى لسرعى الوسيط الحراري وغازات الاحتراق بواسطة القيم المثالبة لعامل التجهيز الكهربائى ϵ من خلال العلاقات التالية لرينولدز:

جدول (1)

J	m	سطح التبادل الحراري
$\frac{1}{1.75}$	0.457	جريان مواز لأنابيب
$\frac{1}{1.72}$	0.35	جريان اعتراضي لأنابيب عند $(x_1/d) < (x_2/d)$
$\frac{1}{1.72}$	0.35	عند $(x_1/d) > (x_2/d)$
$\frac{1}{1.74}$	0.374	جريان اعتراضي لأنابيب متباينة بشكل منتظم

يتم قياس السرعات ودرجات الحرارة في ثلاثة نقاط على طول الفراغ الخلقي وكذلك عند مدخل وخروج الجهاز.

أما العوامل A و M_g فيمكن تحديدهما انطلاقاً من العلاقات (7) والمعادلة (26) وبالتالي:

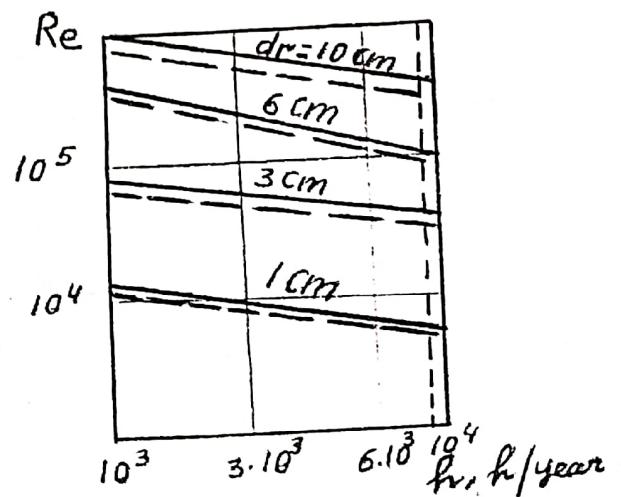
$$A = \frac{\alpha}{\Delta P^m} = \frac{L^2}{d_t (\rho W^2)^m} \quad (28)$$

إن علاقة السرعات المثالبة بعدد ساعات عمل الجهاز في عام واحد وبالقطر الهيدروليكي عند حركة وسيط النقل الحراري في حزمة أنابيب مستقيمة يمكن توضيحها في الشكل (2)، حيث الخط المستمر يعبر عن سرعة الهواء والخط المنقط يعبر عن سرعة غازات نواتج الاحتراق.

حيث: x_1/d و x_2/d : الخطوط العرضية والطولية النسبية لتوزيع أنابيب الحزمة.

كجهاز منظم للاستطاعة يمكن استخدام منظم زيني كهربائي أحادي الغاز. في هذه الحالة يلجأ لدفع الهواء بواسطة مروحتين مربوطة على التسلسل تعملان على تأمين ضاغط أعظم يصل حتى $H \approx 7.35 \text{ MPas}$. لخفض التغيرات في قيمة الضغط وتأمين دخول انسياطي للهواء في الفراغ الخلقي يفضل تركيب خزان محمد ذو أطراف غير حادة بين مراوح الهواء والأقسام العملية.

يلاحظ في هذه الحالة أن تسخين الهواء يتم بشكل مباشر عند مدخل الفراغ الخلقي مما يساعد بأن واحد على تشكيل تيار هيدروديناميكي وحراري.



الشكل (2)

1. إن زيادة سرعة الهواء وغازات نواتج الاحتراق تساعده على خفض التكلفة الاسمية لأجهزة توليد الطاقة الحرارية.
2. إن أجهزة توليد الطاقة الحرارية ذات استثمار لفترة قصيرة يجب أن تتمتع وسائل النقل الحراري فيها بسرعات عالية وقيم كبيرة لعامل التجهيز الكهربائي.
3. استخدام هذه الأجهزة وفق (1) و(2) يؤمن توزيعاً حرارياً أفضل ولمسافات أكبر.

عند تعويض القيم العددية للبارامترات أو المؤشرات المبينة أدناه يمكن أن نحصل على علاقات وفق الشكل (2).

$$E = 0.2; \mu = 0.227; g = 70 \text{ Kg/M}^2$$

$$m_a = m_g = 0.457; C_{P,a} = 6.5 \cdot 10^4 \text{ J/M}^3$$

$$\chi = 1; Q_H^P = 40.8 \text{ MJ/Kg}; C_{P,g} = 2.5 \cdot 10^6 \text{ J/M}^3$$

أما قيم C_e و C_{MI} فتؤخذ من الواقع العملي.

نتائج:

ما ذكر أعلاه نرى أن المعادلة الاقتصادية للمبنية للسرعة الحرارية الفعالة للهواء والغازات الناتجة عن الاحتراق تساعده على استنتاج ما يلي:

□ ABSTRACT □

Our present work deals with the work possibility determination of optimum - thermal - exchanges, by studying the thermal effects and their economy.

Using the hydraulic studies of thermal transmission flow methods (burn up of air and gases) in different - cross - sections' tubes) we obtained useful relations for the nominal cost determination from the supplied Electrical - factors and velocities of thermal transmission. These factors are important optimum work determination of the thermal exchangers.

المراجع

1. يليسييف ن. ن. وغيره: "تحسين بارامترات أجهزة توليد الطاقة الحرارية" مجلة الميكانيك والكهرباء رقم 4 عام 1975 - موسكو.
2. ميخايف م. أ.: "أسس النقل الحراري" دار توليد الطاقة - موسكو - لينينغراد - 1956.
3. بروغرسوفسكي ب. ن. وغيره: "التدفئة والتهوية" دار البناء - موسكو - 1980.