(別紙1)

## 論文の内容の要旨

論文題目 高性能コンパクト熱交換器の形状最適設計に関する研究

## 氏 名 森本 賢一

近年,マイクロガスタービンを中核とする小型発電装置が環境低負荷を実現する高効率分散エネ ルギーシステムとして注目を集めている.種々のサイクル解析を通じて早期実用化のための技術課 題が検討され,高性能なコンパクト再生熱交換器の開発の重要性が指摘されている[1].様々なタ イプのコンパクト熱交換器のなかで,ガスタービン用の再生熱交換器としては,プライマリー・サ ーフェス型熱交換器が有望視される[2,3].しかし,熱交換器内部の熱流動は,層流域においても 流線曲率や2次流れにより極めて複雑な様相を呈するため,伝熱・圧力損失特性を考慮した最適な 熱と流れの構造に対する基本的な知見は乏しい.高性能熱交換器を開発するためには,伝熱・圧力 損失特性に優れた新たな伝熱促進技術を確立することが必要である.

本論文では,隔壁により高温・低温流体を千鳥状に配置する対向流型熱交換器を対象とし,流路 内の熱流動特性に対する詳細な熱流動解析を行った.特に,伝熱・圧力損失特性を向上させる観点 から,2次流れによる伝熱促進効果を低圧力損失で発現させる新たな熱交換器形状を提案すること を目的とした.従来,複雑形状流路内において等温加熱条件や等熱流束条件などの非現実的な温度 境界条件が課されることが多いのに対し,本熱流動解析では,高温・低温場の温度連成を考慮した 温度境界条件を適用し,隣接する流路間の伝熱特性を定量的に評価した.次に,近年の計算機性能 の向上とともに急速に進展している随伴解析を用いた流体機器の形状最適化法 [4,5]を拡張し, 局所の熱流動に基づいた熱交換器流路の形状最適設計手法を新たに構築した.斜め波状壁熱交換器 への適用を通じて本形状最適化の有効性を検証するとともに,流路形状・熱流動構造の最適化過程 を明らかにし,伝熱・圧力損失特性向上のための有効な指針を得ることを目的とした.

図1に本研究で対象とする熱交換器流路モデルの最小単位(計算領域),および座標系(境界適合 格子)を示す.上下壁の変位は次式により与えられる.

$$y_{w, top} = y_{w, bottom} = -A \cos 2\pi / L_x (x - z \tan \gamma)$$
<sup>(1)</sup>

ここで, A,  $L_x$ , $\gamma$  はそれぞれ波状壁の振幅,流れ方向周期, z 軸に対する傾き角を表す.図 2 に高 温・低温流体をスタガード状に配置した対向流型熱交換器の流路配置を示す.各流路は上下の斜め 波状壁と左右の平滑面により囲まれ,全ての隔壁を通して熱交換が行われる. Case 1 では,左右 に隣接する流路の波状壁の傾き角が同一であるのに対し, Case 2 では,左右の流路における傾き 角の符号が反転している.高温・低温側各流路の作動流体は,空気を仮定し,それぞれ流入バルク 温度を一定とした.再生熱交換器として実際に用いられるレイノルズ数域を想定し,本計算では流 れ方向バルク平均流速 $U_b$ と平均ダクト幅 2 $\delta$ で定義されるレイノルズ数 Re $_\delta$  を 100 ~ 400 とし, バルク流量一定のもとで計算を行った.波状壁の傾き角,振幅,および流路配置が対向流型熱交換 器の伝熱・圧力損失特性に及ぼす影響を系統的に評価し,以下の知見を得た.

- 値き角に対し熱流動特性は顕著に変化し、上下の斜め波状壁と左右の側壁により生じる逆回転の渦構造対が流れ場を支配する(図3). 剥離が抑制されつつ、強い2次流れの伝熱促進効果が現われる y~60°において伝熱・圧力損失特性が最適となる。
- 2. 振幅の増加により,熱伝達が大幅に促進されると同時に剥離領域が増大するため, *jf* 因子 (圧力損失に対する熱伝達の比を表す)を最大にする適切な振幅が存在する.
- 対向する高温・低温流体の流路配置により伝熱特性は有意に変化する. 伝熱特性の悪い領域の周囲に伝熱特性の高い流体が隔壁を介して対向する配置(Case 2)により熱と流れの非相似性が増し,熱伝達は増大する(図 4). 従って,定量的な性能評価を行うには温度連成を考慮することが必要である.
- 本流路形状における熱流動特性は、レイノルズ数の違いにより大きく変化する.しかし、本 熱交換器では圧力損失の増加が抑えられるため、既存のコンパクト再生熱交換器に比べ、*jf* 因子が極めて大きい.さらに、伝熱特性が従来と同等程度に向上することから、極めてコン パクト性に優れている.



Fig. 1 Surface geometry of the passage with oblique wavy walls and computational grids with boundary fitted coordinate system.



Fig. 3 Isosurfaces of the second invariant of the deformation tensor (Q < -2.0) with  $A = 0.25\delta$ ,  $\gamma = 60^{\circ}$  at Re<sub> $\delta$ </sub> = 200: Black, streamwise vorticity  $\omega_x < 0$ ; Gray,  $\omega_x > 0$ .



Fig. 2 Configurations of modeled counter-flow recuperators: (a) Case 1, (b) Case 2.



Fig. 4 Velocity vectors with iso-contours of temperature under the thermal coupling condition in the *y*-*z* plane at  $x/\delta = 3.0$ .

さらに,随伴方程式を用いた熱流動系の形状最適化手法を構築し,斜め波状壁熱交換器への適用 を行った(図5).以下の拘束条件の下で解析を行った.なお,本最適化では温度境界条件として 等温加熱条件を課し,単管流路としての性能を評価した.

- 1) 上下壁のみ変形し,左右の平滑な側壁は変形しない.
- 2) 流れ方向周期 L<sub>x</sub> は固定する.
- 3) 上下壁の平均間隔 *L<sub>y</sub>* を修正することで,流路の体積を一定に保つ.また,バルク平均流 量は常に一定である.

局所の壁面変形量分布  $\rho(\mathbf{x}_{\Gamma})$ は, Çabuk & Modi [5] とほぼ同様の手続きによって決定される.ただし,本計算では圧力損失特性と伝熱特性を同時に考慮するため,最適化に用いる評価関数を次式で定義した.添字0 は正方形断面直管ダクトにおける値を示す.

$$J(\Gamma) = \int_{\Gamma_I + \Gamma_O} p \, d\Gamma \Big/ P_0 + \beta \int_{\Gamma_I + \Gamma_O} u \theta \, d\Gamma \Big/ Q_0 \tag{2}$$

ここで, $\Gamma_l$ , $\Gamma_o$ はそれぞれ流路の入口・出口部を表し, $(p,u_i,\theta)$ はそれぞれ圧力,速度,温度を 表す物理変数である.このとき,式(2)の右辺第一項は入口・出口部での圧力差の面積積分を表 し,圧力損失に相当する.一方,右辺第二項は全壁面上における総伝熱量を表している.圧力損失 の上昇を抑制しつつ伝熱促進を図ることは,評価関数Jを増加させることに対応しており,Jの最 大化(極大化)が目標となる.壁面形状の微小変形 $(\Gamma_M \to \Gamma_{M_{\varepsilon}})$ に伴う摂動場 $(p',u'_i,\theta')$ を定義 し,摂動変数に対する随伴場 $(p^*,u^*_i,\theta^*)$ を導入することにより,評価関数Jの $\varepsilon$ に関する第一変 分 $\delta$ Jが得られる. $\delta$ J  $\geq$ 0を満足する条件として,変形量の分布は以下のように求められる.

$$\rho\left(\mathbf{x}_{\Gamma}\right) = \frac{1}{Re} \frac{\partial u_i}{\partial n} \frac{\partial u_i^*}{\partial n} - \frac{\Delta T_{out}^*}{Pe} \frac{\partial \theta}{\partial n} \frac{\partial \theta^*}{\partial n}$$
(3)

つまり,物理変数と随伴変数を用いて式(3)により定まる変形則に従い,壁面形状を更新する操作を繰り返すことにより,評価関数は極大化されることになる.なお,本計算では ε を一定とし, 変形量の最大値が約 0.05δ以下になるよう定めた.また,格子生成の容易性を考慮し,各格子点のx, z 座標を固定し, y 座標のみ変化させた.数値不安定を回避するため,壁面形状にスムージング操作を施した.

初期形状の傾き角を γ = 60°に固定し,異なる初期振幅の斜め波状壁流路に本最適化手法を適用 した(図 6). *jf* 因子の変化は評価関数の変化に付随し,繰り返しとともに増加する.このこと



Fig. 5 Schematic diagram of the present shape optimization.

から, *jf* 因子の近似表現として式 (2) で定義される評価関数が妥当であることがわかる.また, 異なる初期振幅に対して *jf* 因子は初期値から増加し,本最適化が初期振幅によらず有効に機能し ている様子がわかる.初期振幅が  $A = 0.30\delta$ ,  $0.25\delta$ ,  $0.20\delta$  の場合, *f*Re, Nu はそれぞれ最適化開始 後に一旦上昇してから下降に転じ,最終的には同一の値に収束する.このとき,流路形状は初期振 幅に依らず同一形状へと収束する.一方,初期振幅が  $A = 0.15\delta$ ,  $0.10\delta$  の場合, *f*Re, Nu は初期値 から単調に増加し,異なる値,異なる形状へと収束する.したがって,異なる初期振幅に対して形 状変化の過程には複数の経路が存在することがわかる.初期振幅を  $A = 0.25\delta$ として得られる下壁 面上のせん断応力ベクトルの *x*-*z* 平面への投影図を図 7 に示す.本形状最適化により波状壁の山の 形状は初期形状のなだらかな正弦波形より急峻な形状となる.初期形状と同様に,*x* 方向の流れが スパン方向に曲げられ,ダクト内には上下に逆回転の渦構造対が形成されている.さらに,初期に は,図中丸印で示す領域に若干の剥離域が存在するのに対し,本形状では剥離域が消滅する.この ように,本最適化では,圧力損失に占める壁面せん断応力の寄与を増加させるように形状変化が進 行する.したがって,*jf* 因子を最適化する観点からは,剥離による伝熱促進効果は小さく,2次 流れの強度を維持しながら剥離を完全に抑制する流路形状が適していると考えられる.

## 参考文献

- [1] H. Uechi, S. Kimijima, and N. Kasagi, ASME J. Eng. Gas Turbines Power, 126-4 (2004), 755-762.
- [2] C. F. McDonald, Appl. Therm. Eng., 20-5 (2000), 471-497.
- [3] E. Utriainen, and B. Sundén, ASME J. Eng. Gas Turbines Power, 124-3 (2002), 550-560.
- [4] O. Pironneau, Opimal Shape Design for Elliptic Systems, Springer-Verlag (1984).
- [5] H. Çabuk, and V. Modi, J. Fluid Mech., 237 (1992), 373-393.







Fig. 7 Wall shear stress vectors on the bottom wall, projected onto the *x*-*z* plane at the 28th step in the case of  $A_0/\delta = 0.25$ .