一般研究

1 CAEによる熱交換器配管の乱流熱伝達特性の解析

要旨

機械部 大 塚 裕 俊

CAEによる熱交換器配管の乱流熱伝達特性の把握のため、k − ε 乱流モデルによるソフトウェアを用いて単管モ デル及び千鳥型の熱交換器管列のモデル化と熱伝達特性解析を実施しその評価を行った。必要に応じて基礎方程式や 乱流のモデル化の手法、熱的境界条件や離散化手法についても概説した。

1. 緒 言

近年地球環境の保全やエネルギー資源の枯渇化が話題 となり、資源の有効活用や省エネルギーに関する技術開 発が諸処で行われている。

熱エネルギー関連機器の中でも、熱交換器はシステム のエネルギー効率を決定的に左右する重要な要素機器で あるため、以前からその性能向上のため、さまざまな研 究が進められてきた。

しかしながらその多くは実験的・経験的な研究が主流 であり、最も基本的な管列型熱交換器についても現実的 にはその対象となる流れは大きなレイノルズ数の支配す る乱流状態となる場合がほとんどであるため、理論的な アプローチは困難な場合が多かった。

ところが近年の流体の数値解析手法の進展は、乱流状 態の流れについてもその特性把握において一定の条件下 ではあるが、成功をおさめつつある。

一般に乱流のモデル化では、複雑な方程式系を時間平 均則を利用した仮定に基づいて簡単化し、経験則で補足 して解ける形に追い込み計算するのが常道となっている。 工学的な計算では例えばこのような時間平均値による特 性把握でも十分な場合が多く、CAEによる理論的アプ ローチがその力量を発揮する場は、乱流を取扱うモデル の特性向上などに伴い今後ますます広がっていくと考え られる。

本論文では、現在乱流状態の流体の数値解析手法とし て一般的な評価を得ている $k - \epsilon = \epsilon = \pi r n \epsilon$ 利用したソフ トウェア(FLUENT)を用いて熱交換器配管の乱流 熱伝達特性の解析を行い、主として経験値との比較によ りその評価を行う。 そのためまず時間平均則と乱流の空間等方性をポイン トするk- ε モデルについて概説するとともに、熱伝達 特性の把握のため重要な熱的境界条件について、そのモ デル化を中心に記述する。また同時に利用したソフトウェ アでの離散化手法についても言及する。次に数値解析の 前段階として単管モデルでの熱伝達特性の解析を行った 上で、千鳥型の熱交換器管列のモデル化とその熱伝達特 性解析へと進み、その評価を行う。

なお乱流状態の空間非等方性を前提とするレイノルズ 応力モデル(Reynolds stress model)や、近年研究が 進められた統計力学による理論的乱流モデルである RNG(Renomalization Group Theory)による手法 は有力であり、その適用と評価も大変興味のあることろ であるが、今回は別稿にゆだねることにする。[1]

基礎方程式とk - εモデル

2.1 基礎方程式

流体の挙動を把握するための物理的な方程式は質量保存式,運動量保存式,エネルギー保存式の3つである。 いずれも直交座標上で流体の微小体積中での各々の物理 量の保存(つりあい)から導出されるものである。これ らの方程式はすべて一般的なものであり、その導出につ いては流体力学の書籍を参考とされたい。[2][3][4] 質量保存式:

 $\frac{\partial \rho}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\rho u_{i}) = 0$ (1) $\rho : \mathfrak{B}\mathfrak{E}$ $u : \mathfrak{E}\mathfrak{E}$

— 45 —

運動量保存式:

$$\frac{\partial}{\partial t} (\rho u_{i}) + \frac{\partial}{\partial x_{j}} (\rho u_{i} u_{j}) = -\frac{\partial \rho}{\partial x_{i}} + \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial x_{j}} + \rho g_{i} \qquad (2)$$

$$p : E \mathcal{D}$$

g:重力加速度

なお τ_{ij} は応力テンソルであり、流体の粘性による応 力項を表し、以下で与えられる。(なお τ_{ij} の導出につ いては、文献[3]を参照のこと。)

$$\tau_{ij} = \left(\mu \left(\frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial u_j}{\partial x_i} \right) \right) - \frac{2}{3} \mu \frac{\partial u_1}{\partial x_1} \cdot \delta_{ij} \quad (3)$$

但し $\delta_{ij} = \begin{pmatrix} 1 & i = j \\ 0 & i \neq j \end{pmatrix}$
 $\mu : 粘性係数$

エネルギー保存式:

$$\frac{\partial}{\partial t} (\rho h) + \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\rho u_{i} h) = \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\lambda \frac{\partial T}{\partial x_{i}}) + \frac{\partial p}{\partial t} + u_{i} \frac{\partial p}{\partial x_{i}} + S_{*} \qquad (4)$$

λ:熱伝導率 S,:熱源 h:エンタルピー

2.2 k-εモデル

以上の方程式は非線形項を多く含み、レイノルズ数 (Re)が増加すると流体の粘性による効果よりも慣性 による効果が大となり、大小スケールの渦を伴う乱流へ と移行し、限られたメッシュ数やコンピュータ資源では 到底コスト的に実用的でない数値計算となってしまう。

そこで乱流を取扱うため、乱流変動のある流れでの物 理量を時間的平均値と変動成分の和として表現するアプ ローチ(レイノルズ平均操作)を用いる。[5][6]

今、速度u;を時間平均値u;と変動成分u';によって

$$\mathbf{u}_{i} = \overline{\mathbf{u}_{i}} + \mathbf{u}'_{i} \tag{5}$$

とあらわす。これを(2)式の運動量保存式に代入し、 あらためてuiをuiと書き直すと

$$\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{j}} \left(\rho \mathbf{u}_{i} \mathbf{u}_{j} \right) = -\frac{\partial \mathbf{p}}{\partial \mathbf{x}_{i}} + \frac{\partial \tau_{ij}}{\partial \mathbf{x}_{j}} - \frac{\partial}{\partial \mathbf{x}_{j}} \left(\overline{\rho \mathbf{u}'_{i} \mathbf{u}'_{j}} \right) + \rho \mathbf{g}_{i} \qquad (6)$$

となる。ρu',u',部分はレイノルズ応力と呼ばれ、乱 流によって生じる項となる。この変動項(相関項)を平 均流(主流)の特性により表現すれば、1つの乱流モデ ルを構成することが出来る。層流での応力テンソル(3) 式との相似によりブシネスク近似として知られる次式を 仮定する。

$$\overline{\rho \mathbf{u}'_{i}\mathbf{u}'_{j}} = \frac{2}{3} \rho \mathbf{k} \delta_{ij}$$

$$+ \mu_{t} \left(\frac{\partial \mathbf{u}_{i}}{\partial \mathbf{x}_{j}} + \frac{\partial \mathbf{u}_{j}}{\partial \mathbf{x}_{i}}\right) - \frac{2}{3} \mu_{t} \frac{\partial \mathbf{u}_{1}}{\partial \mathbf{x}_{1}} \cdot \delta_{ij} \quad (7)$$

$$\bigoplus \delta_{ij} = \begin{cases} 1 & i = j \\ 0 & i \neq j \end{cases}$$

$$\subset \subset \mathbb{C}$$

kは乱流エネルギーとして定義される速度の変動成分 による物理量である。また乱流粘性係数 μ_i は乱流の速 度スケールと大きさ(長さ)のスケールの積に比例する という仮定(Prandtl-Kolmogoroff仮定)により(速 度スケール∝ $k^{1/2}$ 、長さスケール∝ $k^{3/2}/\varepsilon$)以下のよう に与えられる。 ε はkの消散率として定義される物理量 である。

$$\mu_{t} = \rho C_{u} \frac{k^{2}}{\varepsilon}$$
(8)

Cu:実験による比例定数

このようにして定義された新しい物理量、即ち乱流エ ネルギー k とその消散率 ε についても微小体積中での保 存式を構成でき、これにより全ての方程式系を解ける形 に完結させることができる。

$$\frac{\partial}{\partial t} (\rho k) + \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\rho u_{i} k) = \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\frac{\mu_{i}}{\sigma_{k}} \frac{\partial k}{\partial x_{i}}) + G_{k} - \rho \varepsilon \qquad (9)$$

$$\frac{\partial}{\partial t} (\rho \varepsilon) + \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\rho u_{i} \varepsilon) = \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\rho u_{i} \varepsilon) = \frac{\partial}{\partial x_{i}} (\frac{\mu}{\sigma_{e}} \frac{\partial \varepsilon}{\partial x_{i}}) + C_{1e} \frac{\varepsilon}{k} G_{k} - C_{2e} \rho \cdot \frac{\varepsilon^{2}}{k}$$
(10)

— 46 —

なおG_kはkの生成項であり、次式で与えられる。

$$G_{k} = \mu_{t} \left(\frac{\partial u_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial u_{j}}{\partial x_{i}} \right) \frac{\partial u_{i}}{\partial x_{j}}$$
(11)

 σ_k , σ_i , C_1 , C_2 としては経験的に次の値が用いられる。[7]

$$\sigma_{k} = 1.0, \sigma_{e} = 1.3, C_{1} = 1.44, C_{2} = 1.92$$

3. 流体物性値と熱的境界条件

3.1 流体物性值

理想気体については状態方程式から密度は以下のよう にあらわされる。

$$\rho = \frac{P + P_0}{RT}$$
R :ガス定数
(12)

- P :基準圧力
- P。: 局所的静圧
- 圧縮性効果はそれほど大きくないとして今回は $P_0 = 0$ とした。すなわち ρ はTのみの関数として扱う。

同様にして 熱伝導率 λ
 定圧比熱 C,
 粘性係数 μ

などの流体物性値も温度Tのみの関数とし、物性表などからTの多項式近似であらわす。

3. 2 熱的境界条件

流体が層流の場合は流体と壁との間の熱伝達は、流体 の熱伝導率 λ によって局所的に一次式で近似される。[5]

$$q = \lambda \cdot \frac{\partial T}{\partial y} \quad \text{wall} = \lambda \cdot \frac{\Delta T}{\Delta y}$$
(13)

q:壁面熱流速

- ΔT: (T_w-T_f)壁面温度T_wと近傍の流体 セルの温度T_fの差
- ∆ y:壁から壁に隣接する格子点pまでの距離

よって、この場合熱伝達係数hfは

$$h f = \frac{\lambda}{\Delta y}$$
(14)

としてあらわすことができる。

しかし乱流においては、これと異なり壁の対数法則を 拡張することにより壁面熱流束を下記の式から求める。 [7]

$$\frac{\lambda_{t} (\Delta T \not\Delta y)}{q} = \frac{1}{k y^{+}} \frac{P r_{t}}{p r} l n (E y^{+})$$

$$+ \frac{1}{y^{+}} (\frac{P r_{t}}{p r})^{\frac{5}{4}}$$

$$+ \frac{\frac{\pi}{4}}{\sin \frac{\pi}{4}} (\frac{A}{\kappa})^{\frac{1}{2}} (\frac{P r}{P r_{t}} - 1)$$
(15)

ここで λ, =流体の熱伝導率

 $\Delta T = T_w - T_f$ $\Delta y = 壁から壁に隣接する$ 格子点pまでの距離q' = 壁面への熱流束P r = 分子プラントル数P r t = 乱流プラントル数(壁面で1.2)A = 26.0 (van Driest定数) $<math>\kappa = 0.42$ (Von Karman定数) E = 9.81 (滑らかな壁での実験定数) y⁺ =境界層厚さ

上式によって、得られた熱流束 q^{*}とΔTから乱流で の熱伝達係数h₁が求まる。

また、下図のように流体の外に外部熱媒体(水)の温 度T_wと、壁(固体)の熱電導率 λ_w を仮定し、壁の厚さ を t とする。

すると流体から外部への熱流束は次式であらわされる。 [5]

$$q = h_{f} (Twall - T f)$$

= hext (Text - Twall) (16)
$$q = h_{f} (Toxt - T f) (17)$$

$$I = II (Iext II) (II)$$

(下図参照)

(16)(17)より総合的なhは

$$h = \frac{1}{\frac{1}{\frac{1}{h_f} + \frac{1}{h ext}}}$$
(18)

壁(固体)の熱伝達係数hextは次のようになる。

$$h \operatorname{ext} = \frac{\lambda_{w}}{t}$$
(19)

Textは壁(固体)の外側の表面温度であるが、これ を管内を流れる水の温度T_oと等しいとすれば、外部 (水)への熱移動の定常状態を求めることが可能となる。

4.0 離散化手法について

今回利用したソフトウェア(fluent)では、コ ントロールボリュームに基づく有限差分法を用いている。 本手法では、微分方程式を各セルに対して積分し、それ ぞれの物理量がコントロールボリューム基準で保存され るような有限差分表現式を得ている。セル上では図2に 示すような格子に基づいて変数を保存している。この手 法では、すべての方程式のすべての変数(圧力、速度成 分、および他のすべてのスカラー量)に対して同じコン トロールボリュームを用い、全変数をセルの中心で定義 する。[5][8]

微分方程式の積分について、一次元の方程式を例にと り、直交座標に対して考える。まずはじめに、流体につ いての3つの方程式(連続の式、運動量の式およびエネ ルギーなどスカラー量φの式)の一次元方程式を考える。



(20)~(22)式は発散定理(ガウス定理)を用いて各コン トロールボリュームに対して積分できる。

$$\int_{\text{volume, V}} \frac{\partial}{\partial x} (\rho u) \, dV = \int_{A} \rho u \cdot_{dA} \quad (23)$$

$$W \qquad P \qquad E$$

$$W \qquad e$$

(図3)

図3のコントロールボリュームに対して(20)式を積分 すると次式を得る。

$$(\rho \, \mathrm{u} \, \mathrm{A})_{\mathrm{e}} - (\rho \, \mathrm{u} \, \mathrm{A})_{\mathrm{w}} = 0$$
 (24)

 $J_{e} = (\rho u A)_{e}, J_{w} = (\rho u A)_{w}$ と表せば上式は

$$J_{e} - J_{w} = 0 \tag{25}$$

運動量の(21)式を積分すると次式を得る。

$$(\rho u^{2}A) = -(\rho u^{2}A) = -(p = -p_{w}) A$$

$$+(\mu \left(\frac{u_{E}-u_{P}}{\Delta x}\right)A) = -(\mu \left(\frac{u_{P}-u_{W}}{\Delta x}\right)A) =$$
(26)

同様に変形して

$$J_{e} u_{e} - J_{w} u_{w} = - (p_{e} - p_{w}) A$$

$$+ \left(\frac{\mu_{e}}{\Delta x_{e}} (u_{E} - u_{P}) - \frac{\mu_{w}}{\Delta x_{w}} (u_{P} - u_{w}) \right) A$$
(27)

スカラー量の(22)式を積分すると同様に次式を得る。

$$J_{e}\phi_{e} - J_{w}\phi_{w} = (\Gamma e^{\phi_{E} - \phi_{P}}_{\Delta X_{e}} - \Gamma_{w}\frac{\phi_{P} - \phi_{W}}{\Delta X_{w}})A + S_{\phi}$$
(28)

これらの代数方程式系は一般的な数値計算の手段によ り解くことが出来る。さらにこの原理をBFC(Body Fitted Coodinate)など曲線座標系を 用いた柔軟な座標系に拡張することが可能である。

5. 単管モデルでの解析

単管モデルによる乱流熱伝達解析を行った結果を以下 に示す。

気体流(空気)~管内流(木)間の伝熱をモデル化し、 図1に示すようなグリッド分割と境界条件で解析を行っ た。結果は以下のような無次元数で表示する。

— 48 —

はRe=3000の場合を示す。

レイノルズ数 R e =
$$\frac{\nu_0 \cdot D}{\mu \neq \rho}$$
 (29)

スセルト数 $N u = \frac{h_f \cdot D}{\lambda}$ (30)

圧力降下係数
$$f = \Delta p / \frac{1}{2} \rho v_0^2$$
 (31)

- v。:入口での流速
- D :配管の直径
- μ :粘性係数
- *ρ* :密度
- h_f:熱伝達係数
- △ p : 圧力低下(上流入口~下流出口間)
- λ :領域平均温度T_Aに対する熱伝達率

0

MAX

MAX

図6 等温度線図

MIN

図 4 等速度線図

MIN

図2 流れ線図

また得られた結果を図2~図12に示す。流れ図等で Zusauskasの式による円柱まわり流れの平均 ヌセルト数の経験式[9]



図7 等乱流エネルギ線図

— 49 —









6. 千鳥配管列モデルでの解析

千鳥配管列モデルによる乱流熱伝達解析を行った結果 を以下に示す。グリッド分割と境界条件は前のケースと ほぼ同等である。(図13~図14)

配管相互の影響による流れや熱伝達性能の変化がポイ ントであるが、計算の経済性などを考慮した上で3列の 千鳥配管ブロックを1単位としてモデル化する。

そしてこの2列目の配管についてデータを収集する。 結果は以下のような無次元数で表示する。得られた結果 を図16~図32に示す。流れ図等ではRe=3000 の場合を示す。

レイノルズ数	$R e = \frac{v_{max} \cdot D}{\mu / \rho}$
ヌセルト数	$N u = \frac{h_f \cdot D}{\lambda}$
圧力降下係数	$f = \Delta p / \frac{1}{2} \rho v_0^2$
流れ方向の 配管ピッチ比	X = x / D
流れ方向に直角の 配管ピッチ比	Y = y / D

v_{max}:最小流路での平均速度 x :奥行配管ピッチ y :幅 //

X, Yについては図15を参照のこと。

Grimsonの空気流についてのX, Yによるヌセルト数の変化の経験値[9]も同時に示す。(図22)

Nu _m =0.522∘R e ^{0.562}		(33)
(X = 1. 25)	Y=3のとき)	

7.考察

単管モデルではReと管壁での平均スセルト数Nuの 関係は図8に示すように5000<Re<40000程 度の範囲ではZukauskasの経験式とよい一致を 示す。しかし40000<ReではNuは経験値よりも 大きな値となる。

また、管壁でのNuの分析をみると、図12のように Reの増加とともに $\theta = 90^{\circ}$ (流れに直角方向)付近 を中心としたNuの最大値が増加している。しかし、こ れはReの増大とともに配管後流部でのNuも増大して いくという経験値データとはかなり異なった結果となっ ている。[8]今後の乱流伝熱モデルの構成や適用につい て検討を要する部分となろう。また管壁温度Tsurfにつ いての無次元化したものが図11であるが、Nuと同様 に $\theta = 90$ °付近で最大値があらわれる。

また、圧力降下係数f は図9のようにReとともに低下している。しかし、管壁での圧力変化を無次元化したCpの分布(図10)から、Reが増大するほど後流の 剝離位置が後退するとともに、 $\theta = 90^{\circ}$ 付近でのCp の最小値が大きくなりCp=-3に近づいていくのがわかる。

千鳥配管列モデルでは、Reと管壁での平均ヌセルト 数Nuの関係は、、図22のように単管モデルで良好な 結果を示したReの範囲においてGrimson式によ る経験値とその増加傾向においてよく合致している。但 し、経験式によれば後部列の配管のNuは前部列の配管 による乱れの増大によって増加する傾向を示す。

また、管壁でのNuの分布では図26のようにReの 増加によりその最大値をとる位置が $\theta = 70°$ 付近から $\theta = 100°$ 付近へと後退するとともに管壁の先端部($\theta = 0°$ 付近)を除いて全体的にNuが増大してゆく傾 向を示している。これは図25のように管壁温度Tsurf の分布でも同様である。

また図23のように圧力降下係数fは、配管ピッチ比 によって差はあるもののいずれもReの増大とともに減 少する傾向にある。管壁での圧力係数Cpの変化は図2 4のようにReが小さい場合、配管相互の影響が顕著に 見られ、流れの上流部管壁と下流部管壁での変化が複雑 になる。

配管ビッチ比を変化させた場合を見ると、流れと直交 する方向の配管ビッチ比(Y)の変化による管壁でのN uの変化はXに比べて非常に複雑な変化傾向を示す。

(図27~図28)流れと同じ方向の配管ピッチ比Xを 変化させると、Xの減少とともにNuは全体的に増加す ることがわかるがYでは一概には判断できない。

(図27~図28)

このことは配管ピッチ比X,Yによる平均ヌセルト数N uの変化をとっても同様である。

図30のようにXの増加によりNuは減少しているが、 Yを変化させた場合では図29のようにReの大きい範

-51 -

囲でNuの増加傾向が示されるだけである。

圧力降下係数fはYの増加により顕著に減少する。

もfは減少する傾向を示す。(図32)
(図31)これは流れと直交する方向の流路幅の拡大を

意味することから明らかである。またXの増加によって もfは減少する傾向を示す。(図32)

```
グリッド 182 \times 42 \times 1 但しこの例は X = x / D = 2 のケース
Y = y / D = 2
```







図14 千鳥配管列モデルの計算格子(部分拡大)

流れ方向



Х

 $X = x \neq D$ $Y = y \neq D$





図16 流れ線図(X=2、Y=2)



図17 速度ベクトル図(X=2、Y=2)



図18 等速度線図(X=2、Y=2)



図19 等圧力線図(X=2、Y=2)



図20 等温度線図(X=2、Y=2)





— 54 —



図32配管ピッチ比Xによる圧力降下係数Fの変化(配管ピッチ比Y=3)

8. まとめ

 $\kappa - \epsilon$ 乱流モデルを用いた単管モデルでの乱流熱伝達 解析(空気流)を行った結果、Nuの平均値は、およそ 5000<Re<4000の範囲で経験値と良好な合 致を示した。しかし管壁のNu分布については経験値と 異なり、後流側でのNuの顕著な増大が認められなかっ た。

同様の千鳥型管列モデルでは上記のR e の範囲でN u の平均値は経験値と同様の増加傾向を示した。また配管 ピッチ比の影響については、XとN u 及び f の増減関係 や分布傾向が明らかなのに比べ、Y ではR e の大小など によりN u との増減関係や分布傾向は複雑な変化を示し た。但しY と f は顕著な相関を示した。

9. おわりに

本論文で利用した流体解析ソフトFLUENTについ ては、その利用や技術指導で(株)流体コンサルタントの 毛利昌康氏、小林克雄氏にお世話になりました。お礼申 し上げます。



図31 配管ピッチ比Yによる圧力降下係数fの変化 (配管ピッチ比X=1.25)

参考文献

1)C.G.Speziale and S.Thangam, "Analysis of an RNG Based Turbulence Model for Separated Flows", Int.J.Engng Sci.Vol.30,No.10, 1992

2)日本機械学会,流れの数値シュミレーション,コロナ社, 1988

3)原田幸夫,流体力学•水力学演習,槇書店,1977

4)H.P.スウ,ベクトル解析,森北出版,1980

5)Fluent.Inc,FLUENT User's Guide,Fluent.Inc, 1991

6)毛利昌康,"汎用熱流体解析プログラムFluent",配管 技術,2.1988

7)B.E.Launder and D.B.Spalding, "The Numerical Computation of Turbulent Flows", Computer methods in applied mechanics and Engineering, 3.1974 8) スハス V.パタンカー, コンピュータによる熱移動と

流れの数値解析,森北出版,1985

9)日本機械学会,伝熱工学資料(改訂4版),丸善,1991