究 谏 報 UDC 532.517.4:519.2:532.542

特集 7

Numerical Prediction of Turbulent Flow in a Conical Diffuser Using  $k - \epsilon$  Model

何 永森\*•森西洋平\*•小林敏雄\* Yong Sen HE, Youhei MORINISHI and Toshio KOBAYASHI

# 1.まえがき

圧力回復装置としてのディフューザは工学および工業 の応用において重要な役割を果たす。ディフューザは負 の圧力勾配をもつ管内流れと異なり、運動エネルギを正 の圧力勾配をもつ流れのエネルギに変換する. Venturi および同時代の研究者たちはより効率の高いディフュー ザの形状を決定するために、数多くの実験的研究および 理論的研究を行った<sup>1)2)</sup>、ディフューザを通る流れ、特に 高広がり角の場合には、通常発達管内乱流のような簡単 な様相ではなく、予測するディフューザ流れが強い逆圧 力勾配のとき,軸対称平衡流の実験データを参考にした 理論的アプローチでは、不十分であろう。

近年の強力なディジタル計算機の出現はナビエ・ス トークス方程式を数値的に解くという手法を複雑な乱流 場の研究に加えつつある。このような数値計算では、何 らかの乱流の数学モデルをナビエ・ストークス方程式に 組み合わせる必要がある.これらの数学モデルの中で, ゼロ方程式モデルおよび1方程式モデルは経験的な記述 が必要であり,通常正確ではない. レイノルズ応力モデ ルは非常に複雑な数学モデル<sup>3)</sup>であり、Large Eddy Simulationは計算結果を得るために非常に多くの計算 時間を必要とする<sup>4</sup>. 使用する立場からみると、すべての モデルは経験定数および仮定の上に成り立っているので、 より複雑なモデルが2方程式モデルよりも価値があるか どうかは明らかでない、現在のところ工学の計算に最も 多く用いられている乱流モデルはk-εモデルと思われる.

本報では円すいディフューザ内流れの数値解析の第1 段階として, 主として数値解析手法の構成を行う,

### 2. 数值計算手法

2.1 基礎方程式

旋回成分のない軸対称流れの基礎方程式は次のように 与えられる.

\*東京大学生産技術研究所 第2部

 $\nu_t$ 

 $\frac{\partial \bar{u}}{\partial r} + \frac{1}{r} \partial r(r\bar{v}) = 0$ (1) $\frac{\partial \bar{u}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial r} (\bar{u}\bar{u}) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r\bar{v}\bar{u}) = -\frac{\partial}{\partial x} \left( \bar{p} + \frac{2}{3}k \right)$  $+\frac{\partial}{\partial r}\left[\left(\frac{1}{R_{e}}+\nu_{t}\right)\left(\frac{\partial \tilde{u}}{\partial r}+\frac{\partial \tilde{u}}{\partial r}\right)\right]$  $+\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}\left[r\left(\frac{1}{R_{e}}+v_{t}\right)\left(\frac{\partial \bar{u}}{\partial r}+\frac{\partial \bar{v}}{\partial r}\right)\right]$  $\frac{\partial \bar{v}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x}(\bar{u}\bar{v}) + \frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(r\bar{v}\bar{v}) = -\frac{\partial}{\partial r}\left(\bar{p} + \frac{2}{3}k\right)$  $+\frac{\partial}{\partial x}\left[\left(\frac{1}{Re}+\nu_{t}\right)\left(\frac{\partial \bar{v}}{\partial x}+\frac{\partial \bar{u}}{\partial r}\right)\right]$  $+\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}\left[r\left(\frac{1}{R_{o}}+\nu_{t}\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial r}+\frac{\partial\bar{v}}{\partial r}\right)\right]$  $-\frac{2}{r}\left(\frac{1}{R_{a}}+\nu_{t}\right)\frac{\bar{\nu}}{r}$ (3) $\frac{\partial k}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial r} (\bar{u}k) + \frac{1}{\pi} \frac{\partial}{\partial r} (r\bar{v}k) = \frac{\partial}{\partial r} \left[ \left( \frac{1}{r} + \frac{\nu_t}{r} \right) \frac{\partial k}{\partial r} \right]$ 

$$+\frac{1}{\partial x}(\underline{u}k) + \frac{1}{r}\frac{1}{\partial r}(rvk) = \frac{1}{\partial x}\left[\left(\frac{1}{Re} + \frac{v_i}{\sigma_1}\right)\frac{1}{\partial x}\right] + \frac{1}{r}\frac{1}{\partial r}\left[r\left(\frac{1}{Re} + \frac{v_i}{\sigma_1}\right)\frac{\partial k}{\partial r}\right] + G - \varepsilon$$
(4)

$$\begin{aligned} \frac{\partial \varepsilon}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x} (\bar{u}\varepsilon) + \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r\bar{v}\varepsilon) &= \frac{\partial}{\partial x} \left[ \left( \frac{1}{Re} + \frac{\nu_t}{\sigma_2} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial x} \right] \\ &+ \frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} \left[ r \left( \frac{1}{Re} + \frac{\nu_t}{\sigma_2} \right) \frac{\partial \varepsilon}{\partial r} \right] \\ &+ C_1 \frac{\varepsilon}{k} G - C_2 \frac{\varepsilon^2}{k} \end{aligned} \tag{5}$$

$$=C_{D}\frac{k^{2}}{s}$$
(6)

 $+\left(\frac{\partial \bar{u}}{\partial \bar{u}}+\frac{\partial \bar{v}}{\partial \bar{v}}\right)^{2}$ 

#### 

nondimensional

x ; axial distancer ; radial distance from the center

表 1

- *y* ; radial distance from the wall
- *p* ; pressure
- *u*, *v*, *w*; velocity component
- *Re* ; Reynolds number  $(=U_0D_0/\nu)$
- t ; time, nondimensional
- ν ; kinetic viscosity
- $v_t$ ; eddy viscosity, nondimensional
- ε ; turbulence dissipation ratio
- k ; turbulence energy
- $\alpha$ ; kinetic energy coefficient
- $\theta$ ; divergent angle of diffuser

主な記号を表1に示す.

本研究ではディフューザの形状を表現する離散化手法 として二種類のものを選ぶ。一つはスタガードメッシュ のHSMAC法を用いて傾斜面を階段状に近似する手法, もう一方は境界適合座標(BFC)<sup>50</sup>を用いて座標変換法に より傾斜面形状を正しく評価するものである。

## 2.2 傾斜面階段状近似の手法

基礎方程式(1)~(6)をそのまま差分方程式群に離散 化し連立させて解く。離散化の方法は時間的にAdams-Bashforth形スキーム,空間的に中心差分スキームを用 いる(ただし運動方程式およびk, $\epsilon$ の輸送方程式中の対 流項について風上差分を用いることもある).格子システ ムとしてはスタガードメッシュを採用する。また時間進 展式と連続の式とのカップリングには速度圧力同時緩和 法であるHSMAC法を用いる。

# 2.3 境界適合座標(BFC)による手法

方程式(1)~(6)の微分をすべて展開し連続の式を用 いて整理したものを基礎方程式として使う.また運動方 程式の発散をとることにより $\pi(=p+\frac{2}{3}k)$ のポアソン方 程式が得られる.

$$\nabla^{2}\pi = \frac{D^{n}}{\Delta t} - \left\{ \left( \frac{\partial \bar{u}}{\partial x} \right)^{2} + \left( \frac{\partial \bar{v}}{\partial r} \right)^{2} + 2 \left( \frac{\partial \bar{u}}{\partial r} \right) \left( \frac{\partial \bar{v}}{\partial x} \right) \right\} \\ + 2 \left\{ \frac{\partial \nu_{t}}{\partial x} \cdot \nabla^{2} \bar{u} + \frac{\partial \nu_{t}}{\partial r} \cdot \nabla^{2} \bar{v} + \frac{\partial^{2} \nu_{t}}{\partial x^{2}} \cdot \left( \frac{\partial \bar{u}}{\partial x} \right) \right. \\ \left. + \frac{\partial^{2} \nu_{t}}{\partial r^{2}} \cdot \left( \frac{\partial \bar{v}}{\partial r} \right) + \frac{\partial^{2} \nu_{t}}{\partial x \partial r} \cdot \left( \frac{\partial \bar{v}}{\partial x} + \frac{\partial \bar{u}}{\partial r} \right) \right\}$$
(7)

上式中Dを含む項は消去してある.ただしDの時間微分 項についてはMAC法の考えに従い(D<sup>n+1</sup>=0),

$$\frac{\partial D}{\partial t} = \frac{D^{n+1} - D^n}{\Delta t} = -\frac{D^n}{\Delta t}$$

のように近似する.

これら基礎方程式群における物理面上の微分は座標変 換法を用いて計算面上の微分に変換する. 物理面 (x, r) から計算面 (ξ, η) への変換を次のよ うに行う<sup>5)</sup>.

$$\frac{\partial \phi}{\partial x} = \xi_x \frac{\partial \phi}{\partial \xi} + \eta_x \cdot \frac{\partial \phi}{\partial \eta}$$

$$\frac{\partial \phi}{\partial r} = \xi_r \frac{\partial \phi}{\partial \xi} + \eta_r \cdot \frac{\partial \phi}{\partial \eta}$$

$$\frac{\xi_x = r_\eta / J, \quad \eta_x = -r_\xi / J}{\xi_r = -x_\eta / J, \quad \eta_r = x_\xi / J}$$

$$J = x_\xi \cdot r_\eta - x_\eta \cdot r_\xi$$
(8)

2階微分以後は微分操作を繰り返せばよい。

ここで、座標変換後の対流項は次のように整理できる。

$$\begin{split} \bar{u} \, \frac{\partial \phi}{\partial x} + \bar{v} \, \frac{\partial \phi}{\partial r} &= U_{\xi} \, \bullet \frac{\partial \phi}{\partial \xi} + U_{\eta} \, \frac{\partial \phi}{\partial \eta} \\ U_{\xi} &= \xi_{x} \bullet \bar{u} + \xi_{r} \bullet \bar{v} \\ U_{\eta} &= \eta_{x} \bullet \bar{u} + \eta_{r} \bullet \bar{v} \end{split}$$

 $U_{\xi}$ ,  $U_{\eta}$  はそれぞれ $\xi$ ,  $\eta$ 方向の反変速度ベクトルとなっている. これらを対流速度にとることにより計算面における風上化差分が可能となる.

離散化手法としては運動方程式の対流項について3次 の風上差分,その他の空間差分については2次中心差分 を用いる。時間方向スキームとしては粘性項にCrank-Nicolson,他をAdams-Bashforthスキームを用い,point -SOR法により解く.また各時間ステップごとに $\pi$ のポア ソン方程式(7)もpoint-SOR法で解く.

# 3. ディフューザ内流れの数値計算

## 3.1 計算対象および計算条件

本研究で計算対象とする流れ場は図1に示すように軸 対称円すいディフューザ内の流れである.本報告では

(1)流体は軸対称の非圧縮性粘性流体であること

(2)流れ場において旋回運動はないこと

(3)重力の影響は存在しないこと

(4)流れ場において等方性乱れをもつこと を仮定する.

数値計算における境界条件は次のとおりである.入口 断面では主流方向速度として一様流入およびLauferに よる実測値<sup>60</sup>を与え,kおよび $\epsilon$ についてはLauferによる 発達管内乱流の実測値( $k_{in}$ =3.2×10<sup>-3</sup>, $\epsilon_{in}$ =7.1×10<sup>-4</sup>) を与えている.出口断面では速度,k, $\epsilon$ について自由流 出条件を適用する。ディフューザ部に相当する階段状多 段階管の境界条件としては壁面に垂直方向速度成分を0, 壁面に平行方向速度成分に関して1/7乗則を与えている。 BFCを用いた計算例では壁面近傍の格子を直交化して いるのでそのまま1/7乗則を用いる.kについてはfreeslipの条件を,また $\epsilon$ については壁面最近傍格子点の値を 混合長理論より

究 報 速



図1 円すいディフューザのモデル流路

 $\boldsymbol{\varepsilon} = C_D^{3/4} \boldsymbol{\cdot} k^{3/2} / (\boldsymbol{\varkappa} \boldsymbol{\cdot} \boldsymbol{y})$ (9)の関係を導入する。ここにĸはカルマン定数(本報では κ=0.4), yは壁面から格子中央点までの距離である.

傾斜面階段状近似の手法における収束条件としては HSMAC法での発散の許容範囲を1/100あるいは1/ 1000に設定している。無次元時間刻みは1/100あるいは 1/1000に設定している。BFCを用いた数値計算の収束 条件としては, 各時間ステップごとのSORの繰り返し回 数を20回に設定している.

境界条件と計算条件をまとめて表2に示す.

#### 3.2 計算結果

第1段階として $k-\epsilon$ モデルによる数値計算を $\theta=4^{\circ}$ の 軸対称円すいディフューザ内の乱流に適用する.計算対 象のレイノルズ数Reは2.93×105および1.16×105である。 計算結果について両解析手法を直接比較し、Okwuobi<sup>77</sup> およびSingh®の実験データと比較する.

本報では三つの特定点の主流方向速度の値によって初 期条件の影響が消える時点および解の安定状態の時点を 判定している。図2にA( $x/D_0=0.063$ ,  $r/D_0=$ 0.475), B (3.562, 0.475), C (7.062, 0.475) におけ る主流方向速度の計算時間による変化を示す。

図3に流れ場全領域の速度aの分布を示す(ケースA とB、CとD)、流入条件の違い(一様流入、ケースAと C,実験値、ケースBとD)により、uにおける流入条件 はディフューザ入口近傍のみならず流出口付近まで影響 を及ぼすことがわかる.

図4に各断面の速度の計算値(ケースBとD)および 実測値との比較を示す、壁面近傍における流速はケース DよりケースBのほうが小さくなっている. この原因と

CASE		A	В	С	D
Grid		staggered	(MAC type)	regular (Grid Generation)	
Scheme (Time)		Adams-Bashforth		Crank-Nicolson (for 2nd diff.) Adams-Bashforth (for other)	
Scheme (Space)		Central	Doner Cell (for conv.) Central (for other)	3rd upwind (for conv.) Central (for other)	
Solution for pressure		Simultaneous iteration for <i>u,v</i> & <i>p</i> (HSMAC scheme)		SOR method for poisson eq. of <i>p</i> (MAC scheme)	
Inflow	vel.	uniform	exp. data	uniform	exp. data
B.C	k, e	$k_{\rm in} = 3.2 \times 10^{-3}, \ \epsilon_{\rm in} = 7.2 \times 10^{-4}$			
Outflow B.C		divergence free			
Wall B.C	vel.	1/7th power law			
	k	free slip			
	ε	auxiliary formula, Eq.(7)			
	Þ			free stip	
Model constant		$C_p = 0.09, C_1 = 1.59$ $\sigma_1 = 1.0, C_2 = 2.0$ $\sigma_2 = 1.3$		$C_D = 0.09, C_1 = 1.44$ $\sigma_1 = 1.0, C_2 = 1.92$ $\sigma_2 = 1.3$	
Time increment		1 /1000	1 /100	1/200	
Number of Grids		75×20		150×50	
Convergence condition		$ \begin{array}{l} \operatorname{Max} \left[ \left( \operatorname{dif} \left( \frac{\partial \vec{u}_i}{\partial x_i} \right) \right)_N \right] \\ < 1/1000 \end{array} $	$ \begin{aligned} & \operatorname{Max} \left  \left( \operatorname{dif} \left( \frac{\partial u_i}{\partial x_i} \right) \right]_N \right  \\ & < 1/100 \end{aligned} $	20 sweep for SOR method (every time steps)	

表 2



しては、i)ケースBでは傾斜面に階段状近似を用いて いるので角部の影響が現れ剝離が促進された, ii)壁面 速度1/7乗則の影響(1/7乗則では壁面応力の評価が壁面 からの距離により異なる), iii)数値解法の違い, 等が考 



0.0 0.0  $y/D_0$ 0.5 (b) $x/D_0=4.7$ 図4 主流方向速度aの分布(ケースBとD)

えられる.また当然流量を保つために中心軸近傍の流速 はケースDよりケースBのほうが大きくなっている.

図5に各断面の乱流エネルギkの計算値(ケースBと D)および実測値との比較を示す. $x/D_0=4.70k$ の分布 を見るとケースBがケースDよりも実測値に近い.しか しx/D=7.1においてはケースDがケースBよりも実測 値に近い.これらから乱流エネルギの分布としてどちら が良いかは今のところ判断し難い.

4.まとめ

円すいディフューザ内流れの数値解析の第1段階とし て、傾斜面を階段状近似する手法およびBFCを用いて傾 斜面を正確に表現する手法の2通りの数値解析手法の構



成を行い,数値計算を行った.ここでの計算例において は速度分布,乱流エネルギーともに満足できる結果は得 られなかった。境界条件の取り扱いおよび傾斜面の表現 方法に一層の工夫が必要と思われる。またBFCを用いた 計算で壁面速度1/7乗則を用いているが,これはBFCの 利点を十分活用していないことになる。今後はBFCを用 いた計算で壁面近傍格子をより密にとり壁面速度no -slip条件を課せる低レイノルズ数型k- $\epsilon$ モデルの適用も 検討する必要がある. (1987年11月11日受理)

### 参考文献

- Kline, S.J. et al., Optimum Design of Straight-Walled Diffusers, Trans. ASME, Ser. D, 81-3 (1959), 321
- Schlichting, H., Boundary Layer Theory, 7th ed., McGraw-Hill (1978), 626
- Hung, P.G. and Leschziner, M.A., Stabilization of Recirculating-Flow Computations Performed with Second-Moment Closures and Third-Order Discretization, Proc. 5th Int. Symp. ofTurbulent Shear Flows (1985), 207
- Kobayashi, T. et al. Large Eddy Simulation of Turbulent Flow in Two-Dimensional Channel with Rectangular Turbulence Promoters, Rep. of I.I.S., Univ. of Tokyo, 33-3 (1987), 93
- Kobayashi, T. et al. FDM using boundary-fit curvilinear coordinate transformation (1st Rep.), "SEISAN-KENKYU" 38-12 (1986), 592
- Laufer, J., The Structure of Turbulence in Fully Developed Pipe Flow, NACA, Rep. 1174 (1953), 1
- Okwuobi, P.A.C and Azad, R.S., Turbulence in a Conical Diffuser with Fully Developed Flow at Entry, J. Fluid Mech., 57, part 3 (1973), 603
- Singh, D. and Azad, R.S., Turbulent Kinetic Energy Balance in a Conical Diffuser, Proc. of Turbulence 1981, 21