生產研究

特集 12

研

UDC 532. 542:519.6

一般座標系による円錐ディフューザの数値計算

Numerical Simulation of a Conical Diffuser Using by the General Curvilinear Coordinate System

李 蓮 源* • 小 林 敏 雄* Yeon Won LEE and Toshio KOBAYASHI

1はじめに

ディフューザは運動エネルギを圧力エネルギへ変換す る装置である。ディフューザの重要性は流体機械でよく 知られており、古くから実験的、理論的研究が行われて きた。しかし、多くの実験的および理論的な研究にもか かわらず、ディフューザ内部のエネルギ伝達および散逸 の詳細な機構に対しての理解は、まだ不完全である".他 方,数値計算的な研究は最初は積分方程式とモデル化さ れた微分方程式を利用したが,そのような解析は下流の 流れが上流におよぼす影響を無視しているのでディ フューザ流れに対する複雑な圧力勾配の影響を適切に説 明できない。最近,低Reynolds数 $k-\epsilon$ による小林ら²⁾,お よびLaiら¹の計算があるが,壁近傍での乱流場の非等方 性および逆圧力勾配の存在による局所平衡の崩れのため 根本的な改善は見られない。Bradshawの分類によると, 複雑乱流はextra strain rateが存在して乱流場に重要な 影響を及ぼすので、多くの乱流モデルの適用性を無力化 する³⁾. したがって, ディフューザ流れは乱流の数値計算 の重要な研究対象の一つである。

本研究の目的はカーテシアン速度成分を用いたノン・ スタガード格子系の一般座標系での手法の開発と標準 $k-\epsilon$ モデルによるディフューザ計算の適応性を検討する ことである.このために入口で十分発達した流れ場を持 つ面積比4:1,広がり角度8°の円錐ディフューザの Azadら⁴の実験が選ばれた.この流れ場は入口で強い逆 圧力勾配と流線曲率が伴う複雑な流れ場である.

2 支配方程式と乱流モデル

定常,非圧縮性の支配方程式をテンソル形式で書くと, 次のようになる.

連続の式:
 (U_j)_{,j}=0
 (1)
 運動方程式(U_i):
 *東京大学生産技術研究所第2部

$$(U_{j}U_{i})_{,j} + (\overline{u_{i}u_{j}})_{,j} = -\frac{1}{\rho}p_{,i} + (\nu U_{i,j})_{,j} + (\nu U_{j,i})_{,j}$$
(2)

乱れのエネルギ (k):

 $(U_{j}k)_{,j} = [(\nu + \nu_{t}/\sigma_{k})k_{j}]_{,j} + P_{k} - \varepsilon$ (3) 乱れの散逸率(\varepsilon):

$$(U_{j\varepsilon})_{,j} = [(\nu + \nu_{t}/\sigma_{\varepsilon}) \ \varepsilon_{,j}]_{,j} + \frac{\varepsilon}{k} \ (C_{\varepsilon 1}P_{k} - C_{\varepsilon 2\varepsilon})$$

$$(4)$$

Reynolds応力 $(-\overline{u_i u_j})$:

 $-\overline{u_{i}u_{j}} = \nu_{t}(U_{i,j} + U_{j,i}), \nu_{t} = C_{\mu}k^{2}/\varepsilon$ (5) ただし, $\sigma_{k} = 1.0, \sigma_{\epsilon} = 1.3, C_{\epsilon_{1}} = 1.44, C_{\epsilon_{2}} = 1.92, C$ $\mu = 0.09, U_{i}$ は平均速度, u_{i} は変動速度, pは圧力, ν は動 粘性係数, ρ は密度, $P_{k} (= -\overline{u_{i}u_{j}}U_{i,j})$ はkの生成率であ る.

カーテシアン座標系の方程式を非直交一般曲線座標系 への変換は、強い保存系の式として書くため、次のよう な基本的なmetric identityを使用する.

$$\frac{\partial}{\partial \xi_m} (J \frac{\partial \xi_m}{\partial x_j}) \equiv 0 \tag{6}$$

ここで、Jはヤコビアンである: $J = | \partial(\xi, \eta) / \partial(x, y)$ |. Jは円柱座標系のヤコビアン $J_2[J_2 = | \partial(\xi, \eta) / \partial(x, y)$ (x, r) |]への変化ができ、すなわち、 $J = rJ_2$ である.上 の変換式と偏微分のchain ruleを使って一般式を書くと、 次のようになる.

$$\frac{\partial}{\partial \xi_m} (J \frac{\partial \xi_m}{\partial x_j} U_j \phi)$$

= $\frac{\partial}{\partial \xi_m} (\Gamma_{eff} J \frac{\partial \xi_m}{\partial x_i} \frac{\partial \xi_n}{\partial x_i} \frac{\partial \phi}{\partial \xi_n}) + J \cdot S$ (7)

ここで、Sは生成項、 Γ_{eff} は有効粘性係数と呼ばれるもので詳細については参考文献5)を参照されたい。

3 数 值 計 算

3.1 一般座標系および格子系

最近,複雑な流れ場の数値解析においては非直交曲線

座標系の有限体積法がよく使われている.これは一般的 に従属変数としてカーテシアン成分か反変成分か,また, 従属変数の定義点によってノン・スタガード格子かスタ ガード格子かに区別される.反変成分を従属変数として 採用すると,Christoffel記号の付加的な項が出てきて,方 程式は弱保存形になる.本計算では,より簡単な構造, また,強保存形になるカーテシアン速度成分の座標系を とる.格子に対してはすべての変数を格子の中心部に定 義するノン・スタガード格子系を採択した.振動的な圧 力場を逃げるため,格子面のfluxを計算する時,Pericら⁵⁰ の特殊な補間法が使われている.これは内在的にスタ ガード格子の性質を持っている.格子の生成は代数的な 方法を採用する.

3.2 数値解法および境界条件

支配方程式の離散化は計算空間での均一格子に対して 積分して求める。格子面においての対流・拡散項はハイ ブリッドスキームによる。反変メトリックテンソルの非 直交項は非直交格子に対して正あるいは負になるので非 直交拡散項は生成項に入れておく。

線形化された式はSIMPLEアルゴリズムを利用する TDMAの線順法によって計算される.軸対称ディフュー ザ流れの場合四つの形の境界条件が要る:入口,出口, 对称軸,個体壁である.入口での軸方向速度Uと乱流エ ネルギkについては実験データを用いる.Vは0を, ϵ は 平衡仮定からの推定値($\epsilon = k^{1.5}/L$)を使用する.出口で はNeumann条件が適用される.しかし,出口での全体的 な連続性を満たすために質量fluxの補償が行われている. 対称軸においてはすべてのnormal fluxとVを0にする. 壁では速度Uと乱流エネルギkに対しては壁関数を適用 する. ϵ は局所平衡関係から導かれた式($\epsilon = C_{\mu}^{off}k^{1.5}/xy_{p}$) を適用する.x(=0.41)はKarman常数であり, y_{p} は壁 から最初の格子点までの距離である.計算における緩和 係数は0.3-0.6であり,格子数は120×30である.

4 結果および考察

図1に計算対象が示されている. 直径(D)と平均速度 (U_m)を基準とした*Re*数は1.15×10⁵である.

4.1 $k - \varepsilon = \forall \mathcal{P}$ mointerlinkage and feedback

複雑乱流に関するStanford会議ⁿの結論の一つはせん 断流に関する逆圧力勾配の効果はReynolds応力モデル を含む大部分の乱流モデルによってうまく予測できない ということである。その理由は ϵ 方程式から ϵ の値が小さ く計算され、せん断応力-uvが実験よりも大きく計算さ れるからである。これはBradshaw⁴⁰の結論とも一致す る。 ϵ に関しての改善を計るため、 $k-\epsilon$ モデルのinterlinkage and feedbackの機構に関して考えて見る。図2に



 $\boxtimes 1$ Diffuser geometry (D=2R=101.6[mm]).



 $\boxtimes 2$ Interlinkage and Feedback of $k - \varepsilon$ model.

示したように ε の増加は(5)式によって直接に-uvと長 さスケールL (= $k^{1.5}/\varepsilon$) を減少させる.また、kを減少 させ、-uvと長さスケールLを減少させる.さらに、生成 項 P_k を減少させ、kを減少させ、最終的に-uvを減少させ る.このような強いinterlinkage and feedbackのため ε の生成が相対的に少し上がっても、予測には大きく影響 を及ぼす.

4.2 εの入口境界条件の影響

入口の境界条件として速度および乱流エネルギkは実 験値を与えるから ε のみが問題になる。上記の考察から 考えると入口の ε の分布は下流の平均速度場および乱流 量の正確な予測に重要な役割を果たすことがわかる。最 適な結果を得るためには物理的に妥当な ε の分布を与え る必要があると思われる。図3は入口の長さスケールL (= $k^{1.5}/\varepsilon$)による軸方向速度Uと乱流エネルギkの変化 を示したものである。長さスケールL=0.005の場合, ディフューザ中心部のkは実験より早く減少し,Uは中 心部下流で遅い減少を表している。L=0.03の場合,中心 部のkは実験分布とだいたい合うが,ピーク値はL=0.02 より下がっている。また,Uの分布は実験に比べて、早 く減少している。下流方向のkの実験値とUの全体的な 予測を考慮してこの計算ではL=0.02を選択した。

4.3 計算結果

図4はせん断歪速度∂U/∂rの図である.入口では十分 発達した管内流と同じ傾向が見えるが,後半にいくと逆 圧力勾配の影響のため,異なる曲率を持つ.すなわち,

104 44巻2号(1992.2)

1.







図 3 Radial distribution of axial velocity and turbulent kinetic energy



図4 Shear strain rate.

中心からピーク値まで増大した後,徐々に下がり,また 壁近傍で増加する。こういう傾向は逆圧力勾配がある平 板の平均速度場でも同じ傾向が見られる。せん断歪速 度 ∂U/∂r は運動エネルギの生成を通じる平均場と乱流 場のmain linkであるから乱流エネルギkの分布も十分 発達した管内流と異なっている。また、この値は入口の 壁近傍においては実験より小さく予測されているが, ピーク値の変化の全体的な傾向は全ディフューザ区間で よく予測されている。

図5は圧力係数の分布である。実験結果と計算結果は

64



生

產研究

ディフューザの後半部にいくにつれて差が徐々に大きく なっている.これは勾配0の出口の境界条件に起因する ものと考えられる。また、図においてディフューザの入 口では圧力勾配が急に変わる。この複雑な圧力勾配が実 際の複雑な流れ場を生成する。図6は軸対象の唯一のせ ん断応力----の分布を示している. 下流にいくに連れて 実験より25%程度大きく予測されている。このような傾 向は逆圧力勾配がある平板境界層においても存在するこ とがRodiら®によって指摘されている。2次元軸対称の 生成項P*は次のように書かれる.

$$P_{k} = -\overline{uv} \left(\frac{\partial U}{\partial r} + \frac{\partial V}{\partial x}\right) - (\overline{uu} - \overline{vv}) \frac{\partial U}{\partial x}$$
$$- (\overline{uw} - \overline{vv}) \frac{V}{r} \qquad (8)$$

究 凁 銦



ここで一番重要な項は一般的にせん断応力による生成 であるが, ディフューザの場合, <u>∂U</u> る数値計算の дχ əь 結果を示した図7とSinghら¹⁰⁾を参考する い金 <u>arau</u>ni 視できない項であり,特に,入口のコア領域ではuu дx もっとも重要であることがわかる.しかし,大町11)のバッ ク・ステップ流れの計算でも指摘されたように等方k-ε の場合は $uu \simeq vv \simeq ww$ になり、垂直応力による生成はほ とんど効かない. これが等方k-ε問題点の一つである. Rodiら⁹は乱流エネルギの散逸率 εの生成率を増加させ るためにHanjalicら¹²⁾のモデルを利用した。このモデル は乱流エネルギ生成項P_kに対するirrotational contribution (垂直応力による生成) に着目して、 ϵ 方程式におけ るこの部分についてはirrotational partにかける C_{ϵ_1} (= 1.44) のかわりに $C_{e_3}(=4.44)$ をかけている.また, (uu- \overline{vv})=0.33kの実験的知識を利用する.しかし, C_{ϵ_3} の相対 的な大きさのため標準k-εモデルより減速流れ場に敏感 であるが、座標の回転に対して不変性をもっていないこ とに注意しなければならない. 図7は $\frac{\partial U}{\partial x}$ に関する数値 дx 計算の結果を示したものである。圧力勾配が急に変わる 入口で大きく、下流に向かって徐々に小さくなる。ここ で注意することは壁近傍で正値になるのはディフューザ 壁に沿った勾配ではなくて、ディフューザの軸に沿った 勾配であるからである.他方,不変性をもつ非等方k-εモ デルは垂直応力の異方性の予測性が等方k-eモデルより 高いので(9)式の垂直応力による生成項が効くようにな り、だいぶ改善できる可能性があるが、より重要なこと は相対的なε増加であり、今後の課題である.



5 結

カーテシアン速度成分を用いた非直交,ノン・スタガー ド一般座標系の手法を開発し,円錐ディフューザ流れに 対して数値解析を行った。平均速度分布はよく予測でき るが乱流量はかならずしも一致しない. 乱流エネルギk の分布は定性的に予測できるが,ピーク値は一致してい ない。特に、圧力勾配が急に変わる入口付近の壁近傍の 予測が悪い. εの入口分布によって速度分布と乱流エネ ルギ分布は大きく変わるので物理的に妥当な境界条件が 必要である. せん断応力-uvが実験より大きく予測され るのはε方程式から長さスケールが大きく計算されるの が原因であることが確かめられた。したがって、現在の ε方程式をそのまま使用するかぎりASMおよびRSMモ デルを使って計算する場合も注意が必要である. Reynolds応力の異方性を適切に表現できる不変性をも つモデルの適用が必要である. (1991年11月12日受理)

考文献 怣

- 1) Y.G. Lai et al, AIAA J., 27, 542 (1989)
- 2) 小林ら, 生産研究, 41, 28 (1989)
- 3) P. Bradshaw, J. Fluids Engng, 146 (1975)
- 4) R.S. Azad et al, Phys. Fluids, A1 (3), 564 (1989)
- 5) N.H. Cho et al, ISCFD-Nagoya, 23 (1989)
- 6) M. Peric et al, Comput. Fluids, 16, 389 (1988)
- 7) S.J. Kline et al, Proc. 1980-81 AFORS-HTTM Stanford Conf. (1982)
- D.E. Coles, J. Fluid Mech, 1, 191 (1956) 8)
- W. Rodi et al, J. Fluids Eng., 108, 174 (1986) 9)
- D. Singh et al, Proc. Biennial Sympo, 21 (1981) 10)
- 11) 大町,修論,東京大学(1990)
- K. Hanjalic et al, J. Fluids Eng., 102, 34 (1980) 12)