離陸時における 航空機エンジン排気(ジェットブラスト)のシミュレーション 航空本部 数値解析技術研究グループ 〇石向桂一, 橋本敦, 青山剛史, 松尾裕一, 吉澤徴

背景

- ▶ 首都圏空港の利用拡大に伴い,離発着時間間隔の短縮の要望
- > 羽田空港では、南風運用時に利用する滑走路が互いに交差
- ▶ 滑走路Aから離陸する航空機のエンジン排気(ジェットブラスト,図1)は、滑走 路Bに進入する航空機に対する横からの突風となり危険(図2)
 - ⇒ ジェットブラストと航空機の干渉を考慮した離着陸運用が要求
- ▶ ジェットブラストの速度分布を正確に予測する必要があるが,実測では実験規 模が大きく、常に風環境に晒されているため困難
 - ⇒ 数値流体力学(CFD)を用いた解析が必要
- ▷ ジェットブラストは,三次元壁面乱流噴流に分類
 - ⇒ 壁により速度変動の非等方性が強く(図3),速度分布が横に大きく拡張
- ▶ 渦粘性近似による既存の線形乱流モデルを用いたCFDでは、壁近傍の非等 方性を正確に評価できず、速度分布の横方向への拡張が再現困難 ⇒ 非線形乱流モデルが必要 ▶ 非線形乱流モデルであっても、三次元壁面乱流噴流における壁近傍の非等方 性を再現するのは困難

①三次元壁面噴流用の非線形乱流モデルの構築

- ▶ 壁近傍に作用する強い非等方性を考慮するため, レイノルズ応力の構成方 程式に3つの付加項を加えた非線形構成方程式※1を導入(図6)
- ▶ 2方程式乱流モデルであるShear Stress Transport (SST)乱流モデルに構 築した非線形構成方程式を適用
- ▶ 三次元壁面乱流噴流の数値解析を行い、既存の線形SST乱流モデルの結 果や実験結果※2と速度場を比較

X1 Birch et al. *Fluid Dyn.*, 2001 ※2名大との共同研究により取得



図1. 航空機エンジン排気(ジェットブラスト)



©www.airliners.nl

- 課題 ① 三次元壁面乱流噴流に対する非線形乱流 モデルの構築
- ② ジェットブラストに対する風の影響の把握

目標

- > 空港風環境下におけるジェットブラストの挙 動をCFDを用いて評価し,羽田空港における 運用基準改定に資することを目指す



社会へのインパクト

▶ 離発着間隔が最適化されることによる空港容 量の拡大、および安全性の向上

②ジェットブラストに対する横風の影響

- ▶ 横風を与えた双発同軸噴流で風環境下のジェットブラストを模擬し, 数値解析 を実施
- ▶ 横風の向きをパラメトリックに変え, ジェットブラストが偏向する様子を調査

図4. 高さ一定面(y/D=3.0)における速度分布の比較



図10. 速度等値面(10m/sec)の比較



図5. 横風によるジェットブラストの偏向



▷ ジェットブラストは、横風を受けることにより風下側に偏向し(図4)、噴流ノズ ル出口からの距離に対し冪関数に従う軌跡を描くことを確認(図5)

▶ 非線形構成方程式の導入により、実験で確認された速度分布が横方向へ大 きく広がる様子を再現(図7) ▶ 速度分布の広がり方を速度半値幅(図8)により定量的に比較すると、線形 乱流モデルでは水平方向の速度半値幅を過小評価したことで縦横比がほぼ 1となり実験との不一致が見られるが,非線形乱流モデルでは,水平・壁垂直 方向ともに実験を良く再現し、縦横比も実験と一致(図9) ▶ 速度等値面を比較すると,非線形乱流モデルの結果は,線形乱流モデルに 比べ横方向に広がるとともに、噴流軸方向には短くなることを確認(図10)