2021年10月21日

空港周辺の複雑地形が誘発する 低層風擾乱の予測技術研究

静岡理工科大学
総合技術研究所

桜木 俊一

【背景】

- A 空港は周辺の複雑な山岳地形により気流が乱れやすい地形である。
- 実際の就航パイロットの話では「着陸直前に上下方向の風を受け、機体に大きな揺れが生じることがあり、危険な場合がある。」
- これまでの観測結果から、風が西側方向から流入した際に、気流の上下方向に大きな乱れが生じることが判明している。

【研究実施項目】

- 空港およびその周辺部の地形を3Dデジタルデータ化し、CFD解析空間内に設置して、気流方向や風速などの境界条件を設定することにより、解析空間内の気流速度分布を得る。
- 着陸航路上の気流速度分布を明らかにする。
- CFD解析結果と実測値の比較により、解析結果の妥当性を検証する。

【上空から見た A 空港】

周囲の起伏が激しい台地上に建設された A 空港

【国内空港のWindshear 発生件数】

次のグラフは、2017年12月から2018年11月まで、過去1年間のWindshear遭遇件数について、空港別に表しています。定期就航先で遭遇率が最も高いのはMMJ及びA空港で、100便当たりそれぞれ約1回発生しています。

【CFDによる気流解析の流れ】

【3D地形データのCFD解析空間への設置】

【本解析での使用方程式】

●連続の式(質量保存式)

$$\vec{\nabla} \cdot (\rho \vec{V}) = 0$$

ρ : 流体密度
 V : 流速

●ナビエ・ストークス方程式(運動方程式)

$$\frac{\partial(\rho \vec{V})}{\partial t} + (\vec{V} \cdot \vec{\nabla}) \rho \vec{V} = \mu \nabla^2 \vec{V} - \vec{\nabla} P + \vec{F}$$

P : 流体圧力
 μ : 流体粘性係数
 F : 外力項
(重力など)

(*) 乱流モデルは LVEL モデル(0方程式系)を使用。

【解析空間のメッシュ構造】

【X 軸方向断面】

メッシュ数 156個 (単位メッシュ幅 66m)

【Y 軸方向断面】

メッシュ数 92個 (単位メッシュ幅 60m)

A 空港周辺部の地表近傍速度分布

Velocity, m/s

解析座標表示 (1)

【滑走路周辺を真上から見た図】

解析座標表示 (2)

気流解析のイメージ図(A-A'断面図)

実機の飛行データ（A 空港）

風向きとIAS変化量の関係
(IAS: Indicated Air Speed)

風向きと
ゴーアラウンド(着陸再試行)回数の関係

磁方位250° ~270° (真方位243° ~263°)付近が
気流の乱れによる影響が大きいと考えられる

【機体に作用する正対風、横風、上下流と計算された速度成分との関係】

PHOENICSによる速度成分の計算値 (V_x, V_y, V_z) から、機体の正対風 V_{xF} と横風 V_{yS} を計算する方法。

右のベクトル図を参照して、

$$\begin{cases} V_{xF} = V_x \cos \theta + V_y \sin \theta \\ V_{yS} = V_y \cos \theta - V_x \sin \theta \end{cases}$$

真方位243° から流入した際の気流速度分布 (着陸航路上の V_z プロファイル)

風速10m/s

風速20m/s

真方位 263° から流入した際の気流速度分布 (着陸航路上の V_z プロファイル)

風速10m/s

風速20m/s

$L_x=400, 800\text{m}$ 地点で下降気流が強く出ている
着陸点を移動させ、高度を上げることにより
気流の乱れの影響を小さく抑えられている。

各地点での風速断面図(風速20m/s, 真方位263°)

Lx=400m

×が機体の位置

Lx=800m

×が機体の位置

GoogleEarth上での計算値と実測値の比較

A 空港での
2018年5月の実例
(着陸再試行実施)

機体実測データを用いた画像処理

帯が計算値、矢印が測定値(風向と強度)を示す。
青(上昇気流) ← → 赤(下降気流)

実測値による機体の動きと
CFD解析値を比較した
コンピュータグラフィックス(CG)画像

【結論】

A 空港周辺では、西側からの風の流入により着陸直前に強い下降気流が発生し、危険性が高いことが判明した。

CFD解析結果と航空機からの実測データは、良く一致し、気流予測におけるCFD解析の有効性が明らかになった。

今後は、他の空港周辺部での気流解析にも、本解析手法を使用し、気流状況の解明が可能であると予想される。

END