

ー様流中に置かれた急峻な単純地形まわりの気流性状の評価 —3次元孤立峰モデルの場合—

Evaluation on Wind Characteristics around a Steep Simple Terrain in a Uniform Flow

-Case of a Three-Dimensional Isolated-Hill Model-

内田 孝紀^{*1} 杉谷 賢一郎^{*2} 大屋 裕二^{*3} Takanori UCHIDA, Kenichirou SUGITANI, Yuji OHYA

SUMMARY

The purpose of this research is to construct a database of a non-stratified airflow past a steep simple terrain under an imposition of a uniform flow, and, in addition, is to do the accuracy inspection of the numerical model under development at present. This numerical model is referred to as the RIAM-COMPACT (<u>Research Institute for Applied Mechanics</u>, Kyushu University, <u>Computational Prediction of Airflow over Complex Terrain</u>), and is for the purpose of the prediction of airflow over complex terrain with several m to several km.

This paper describes the experimental and numerical study of a non-stratified airflow past a three-dimensional isolated-hill in a uniform flow as the second phase. The Reynolds number, based on the uniform flow and the height of the hill, is about 10^4 . Airflows around the hill include the unsteady vortex shedding. Attention is focused on airflow characteristics in a wake region. For this purpose, the velocity components in the streamwise direction were measured with a SFP (<u>Split-Film Probe</u>) in the wind tunnel experiment. In addition, the flow visualization was performed by using the smoke-wire technique. Through comparison of the experimental and numerical results, they showed a good agreement. The accuracy of both of the wind tunnel experiment by the SFP and also numerical simulation by the RIAM-COMPACT were confirmed as the result.

1. はじめに

一般に、LES(Large-Eddy Simulation)などの非定常 風況シミュレーションの計算コードを開発する際には、 最初のステップとして流入気流プロファイルの勾配や 乱れ、地形表面の粗度の影響を省略した、すなわち、 単純化・理想化された状況でその予測精度(風に対す る地形効果)を検証し、次のステップとして実際の自然 風を対象にした計算へ進むことが望ましい.以上の理 由から、計算コードの検証を目的とし、単純化・理想 化された条件設定で行われた風洞実験の需要は極めて高い.しかしながら,そのような実験データはこれまでにほとんど報告されていない^{1,2}.

そこで本研究では、流入気流の乱れや地形表面の 粗度の影響などは省略し、一様流中に置かれた急峻 な単純地形を過ぎる流れ場を対象に風洞実験を行う. この風洞実験の主な目的は、計算コードの予測精度 を検証するためのデータを取得すると同時に、一様 流中での単純地形周辺気流の性状を明らかにするこ

^{*1} 九州大学応用力学研究所 助手 工博

Research Associate, Research Institute for Applied Mechanics, Kyushu University, Dr. Eng. *2 九州大学応用力学研究所 技官

Technical Staff, Research Institute for Applied Mechanics, Kyushu University *3 九州大学応用力学研究所 教授 工博

Professor, Research Institute for Applied Mechanics, Kyushu University, Dr. Eng. (原稿受理年月日:2005年5月11日, 採用決定:2006年2月12日)

とである. 前報²⁾では, 第一段階として主流直交方向 に同じ断面形状を有する2次尾根モデルを対象にし, 逆流と順流が検知可能なSFP(Split-Film Probe)を用 いた風洞実験の結果を示した.同時に、我々のグル ープで開発しているLESに基づいた非定常・非線形 風 況 シミュレータ RIAM-COMPACT(Research Institute for Applied Mechanics, Kyushu University, Computational Prediction of Airflow over Complex Terrain)³⁾による数値シミュレーションを風洞実験と同 一条件で行い、その結果も併せて示した.結果として、 SFPを用いた風洞実験では、モデル下流における流 れの剥離や再付着など,複雑乱流場の挙動が精度 良く再現された. また, これらの結果はRIAM-COMPACT³⁾による数値シミュレーションと良好な一致 を示し、複雑乱流場に対するRIAM-COMPACT³⁾の予 測精度が確認された.

本報では,第二段階として,一様流中に置かれた3 次元孤立峰モデルの風洞実験と数値シミュレーション の結果を,前報²の結果と比較して報告する.両者の 比較を通して,特にモデル背後に形成される渦領域 の大きさの違い,それに伴う気流性状の違い,非定常 な渦放出周期の違いなどを明らかにする.

2. スプリットフィルムプローブ(SFP)による風洞実験

本研究の風洞実験は、九州大学応用力学研究所 の温度成層風洞を用いて行った.但し、気流の安定 度は中立状態とする.この風洞は開放型の吸い込み 式で長さ13.5m×幅1.5m×高さ1.2mの測定胴を有す る.風速範囲は0.5~2.0m/sであり、主流風速を 1.0m/sに設定した際の主流方向の乱れ強さの分布は 0.4%程度である.前報²⁰の2次元尾根モデルと同様、 近寄り流れとして一様流入条件を課すため、以下に 示す二つの工夫を施した(Fig.1参照).一つは、風洞 床面の上流側に高さ11.5cmの台座を置き、この上に3 次元孤立峰モデルを設置した.これは風洞床面に発 達する地面境界層の影響を受けないようにするため である.もう一つは、先端に僅かな傾斜を付けた10cm のアルミ板をモデル前縁から設置し、そこからの流れ の剥離を抑制した(Fig.2も参照).本研究で使用した3 次元孤立峰モデルの断面形状は,前報²の2次元尾 根モデルと同じで以下の式で記述される(Fig.3参照).

z(r)=0.5h \times {1+cos(π r/a)}, r=(x^2+y^2)^{1/2}

(1)

3次元孤立峰モデルはアクリル製で,モデル高さh は10cmとし,実大気スケールの約1/2000を想定して いる.(1)式における地形形状パラメータaは2h(=20cm) とし,急峻な傾斜角度(α≒40度)を有する.モデルの 主流方向にx軸を,主流直交方向にy軸を,鉛直方向 にz軸を設定する.モデル高さhと風洞高さH=1.2mと のブロッケージ比はH/h=12であり,対応する閉塞率 (=h/H×100)は8.3%である.前報²⁾の2次元尾根モデ ルと同様,台座の両端に端板として上流側の角部をと ったアクリル(可視化用)とベニヤ板を設置した.

端板(アクリル)



Fig.1 風洞上流から見た実験のアレンジメント Arrangement of the wind tunnel experiment

気流計測は逆流と順流が検知可能なSFPを用いて 行った.SFPには日本カノマックス(株)のモデル 1288(ストレート型)を用い,合わせて同社の熱線流速 計(1010CTAユニット,1013リニヤライザ)を使用した. 本研究では,SFPの分割面が鉛直軸(z軸)と平行にな るようにモデルの上方から挿入し,鉛直方向(z)にトラ バースしながら主流方向(x)の速度成分(u)のみを測定 した.電圧値の時系列データはオフセット電圧(シフト 電圧)2.5V,アンプ(ゲイン)1倍,カットオフ周波数 200Hzのローパスフィルターの処理を行い,A/D変換 ボードを介してサンプリング周波数500Hzでパーソナ ルコンピュータに取り込む.一連のデータ収集には, カノープス(株)のDSS for Windowsを用いた.電圧値



の時系列データは学内LANでワークステーションに転送し、そこで速度成分(u)に変換して平均速度と標準 偏差の鉛直分布を求める.各測定点におけるデータ 数は50,000個で100sのサンプリング時間(平均時間) である.一様流入風速はU=1.5m/sとし、モデルへの 風向角度は0度である.前報²⁰と同様、モデル高さ h=10cmに基づいたレイノルズ数Re(=Uh/v)は約10⁴ である.なお、気流のモニターやSFPの較正に必要な 風速の基準値の測定には、超音波流速計(カイジョー DA-600, TR-90AX型プローブ)を使用した.

非定常・非線形風況シミュレータRIAM-COMPACTによる数値シミュレーション(LES)

本研究では、3次元孤立峰モデルを過ぎる流れ場 の数値シミュレーション(LES)を風洞実験と同一条件 で行った³⁾.数値計算法は以下に示す通りである.流 れの支配方程式は、フィルタ操作を施された非圧縮 流体の連続の式とナビエ・ストークス方程式である.一 般曲線座標系のコロケート格子に基づき、(有限)差分 法により数値解を求める.計算アルゴリズムは部分段 階法(F-S法)に準じ、時間進行法はオイラー陽解法に 基づく. 圧力に関するポアッソン方程式はSOR法によ り解く.空間項の離散化は、フィルタ操作を行ったナ ビエ・ストークス方程式の対流項を除いて全て2次精 度中心差分とし、対流項は3次精度風上差分とする. ここで、対流項を構成する4次精度中心差分は梶島に よる補間法40(4点差分+4点補間)を用いる. 数値拡散 項の重みは通常使用されるK-Kスキーム⁵⁾タイプのα =3に対して、α=0.5としその影響は十分に小さくする. SGSモデルには標準スマゴリンスキーモデル⁶⁾を用い, 壁面減衰関数を併用した.計算領域と座標系をFig.2 に示す, 主流方向(x), 主流直交方向(v), 鉛直方向(z) に40h(±20h)×9h×10hの空間領域を有し,風洞実 験とほぼ同じである. ここで, hはモデル高さである. 格子点数はx, y, z方向に260×121×71点である. モ デル近傍の計算メッシュをFig.3に示す.x方向の格子 幅は不等間隔に(0.04~1)×h, y方向の格子幅は不 等間隔に(0.05~0.5)×h, z方向の格子幅は不等間 隔に(0.0035~0.5)×hである.x, z方向の格子解像度 は前報²⁾の2次元尾根モデルと同じである. Fig.2に示 すように, 流入境界面はz軸方向に一様流入条件, 側 方境界面と上部境界面は滑り条件, 流出境界面は対 流型流出条件とする.地面は風洞実験と同じ条件を 課すため, 流入境界面から17hまでは滑り条件とし, そ れより下流にのみ粘着条件を課した. レイノルズ数は



isolated-hill model, y=0

風洞実験と同様,モデル高さhと一様流入風速Uに基 づき, Re(=Uh/ν)=10⁴とした.時間刻みはΔt=2× 10⁻³h/Uとした.

4. 結果および考察

a)瞬間場に対する流れの可視化

風洞実験に関して、2次元尾根モデルと3次元孤立 峰モデルを過ぎる風況パターン(瞬間場)の比較を Fig.4に示す.風洞実験では、スモークワイヤー法によ り流れ場の可視化を行った.この方法では以下のよう に流れ場を視覚化する.モデルのすぐ上流で高さレ ベルを変えて数本のワイヤー(0.3mmのニクロム線)を



tracking method, side view(y=0)

平行に配線する. これに流動パラフィンとアルミ粉を 混ぜたものを塗り, ワイヤーに通電して加熱し, 気化し た煙で流れ場を可視化する. 照明装置としてスリットを 付けた1kWのプロジェクターを風洞上部に3~4台設 置し, これからの光でモデルの主流直交方向(y)の中 央面(y=0)を可視化した. カメラによる撮影は標準レン ズを用い, 絞りは1.2でシャッタースピード(露出時間) は1/125sとした. 風速は1.5m/sで, 気流計測と同じ条 件である. 特にモデルの頂部付近で剥離した境界層 (剥離せん断層)の挙動に注目するため, 煙がモデル の表面近くを流れるようにワイヤー高さを調節した.

一方,数値シミュレーションでは,パッシブ粒子追跡法により流れ場の可視化を行った.この結果を Fig.5に示す.パッシブ粒子の放出間隔(無次元時間) はΔt=0.1で合計100コマ(無次元時間t=100~110)の 結果である.2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデル ともに,数値シミュレーションと風洞実験で得られた流 れの定性的な挙動は非常に類似している.すなわち, 流れはモデルの頂部付近で剥離し,剥離したせん断 層は孤立した渦(図中の矢印A)に巻き上がる.孤立渦



istantaneous flow pattern past a three-dimensionation isolated-hill, top view($z^*=0.5h$)

は合体して大規模渦(図中の矢印B)を形成し,これが モデル下流に放出されている. 孤立渦と大規模渦の 放出周期と,モデル背後に形成される渦領域の大き さの比較は後述する.

3次元孤立峰モデルを過ぎる流れ場に関して,水 平断面内における数値シミュレーションと風洞実験の 比較をFig.6に示す.両者ともに地面からz*=0.5h上方



(a)y=0, h, 2hから描いた流線図を上から眺めた様子



(b)y=0における流線図を横から眺めた様子



(c)z*=0.0035hから描いた流線図を上から眺めた様子



(d)z*=0.5hから描いた流線図を上から眺めた様子



 (e)z*=0.5hから描いた流線図(d)を横から眺めた様子
Fig.7 3次元孤立峰モデルを過ぎる風況パターン, 種々の位置における流線図, hは3次元孤立峰モデルの高さを示す
Instantaneous flow pattern past a three-dimensional isolated-hill, streamlines at various positions, h shows the height of the hill

の位置を示す.モデル背後では,剥離したせん断層 が形成する小さい渦構造(図中の矢印A,これはFig.4 とFig.5で述べた孤立渦に対応する)と,これらが合体 した大きな渦構造(図中の矢印B,これはFig.4とFig.5 で述べた大規模渦に対応する)が明確に観察される. 幾つかの高さレベルで水平渦の放出周期を検討した が,その結果は後述する.

3次元孤立峰モデルの背後に形成される渦領域の 大きさと,その周辺流れの挙動を調査するため,数値 シミュレーションの結果を用い、 種々の位置から流線 図を描いた.この結果をFig.7に示す.流線図は仮想 粒子を放出し,この軌跡として描いた. Fig.7(a), (b)に 注目すると、y=0(主流直交方向の中央面)の流れはモ デル背後に形成されている渦領域に取り込まれ,3次 元的な挙動を示している. 一方, Fig.7(a)に示すy=h, 2hでは,流れはモデル背後の渦領域にほとんど取り 込まれていない.この結果から、モデル背後に形成さ れる渦領域の主流直交方向(y)の大きさは、2h程度で あることが示唆される(Fig.7(a)に表示). これはFig.9か らも明確に分かる. 地面付近を可視化したFig.7(c)で は、モデルを取り囲むように馬蹄渦が出現している. Fig.7(d), (e)に示す, 地面からz*=0.5hの流線図では, モデルを乗り越える流れは観察されるが、モデル背後 の渦領域に取り込まれる様子は観察されない.

b)時間平均場に対する流れの可視化

2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデルを過ぎる流 れの数値シミュレーションに関して,時間平均場に対 して描いた流線図をFig.8に示す.2次元尾根モデル の場合には,主流直交方向(y)の空間平均も同時に 行った.両者ともに時間平均は無次元時間t=200~ 300で行った.モデル背後に形成された渦領域の大き さに注目する.鉛直方向(z)の後流幅は両者で同程度 であるが,主流方向(x)の大きさには明らかな違いが 見て取れる.2次元尾根モデルの場合はモデルの頂 部から約8hであるのに対して,3次元孤立峰モデルの 場合は約3.5hであり,その大きさは約半分程度に小さ い.これに伴い,渦中心位置も2次元尾根モデルの場 合にはモデルの頂部から約4h下流に位置するのに対 し,3次元孤立峰モデルの場合は約2hである.これは, 3次元孤立峰モデルの場合,モデルを越える流れと 迂回する流れが相互干渉しているためと考えられる. 結果として,2次元尾根モデルの場合にはモデルの 頂部付近から剥離したせん断層は下流側地面上に 再付着しているが,3次元孤立峰モデルの場合には その様子はFig.8からは観察されない.

3次元孤立峰モデルに関して,地面からz*=0.5h上 方における水平断面内の速度ベクトル図をFig.9に示 す.モデル背後に主流方向(x)に対して上下対称な渦 領域が形成されている.先に述べたように,その主流 直交方向(y)の大きさは,モデル高さhの約2倍である. 主流方向(x)の大きさは約4hである.

c)時間平均場における乱流諸量の鉛直分布

Fig.8に示すa~kの計11点で主流方向(x)の平均速 度プロファイル(U=<u>)と標準偏差(σ_u =<u'²>^{1/2})を評 価し、数値シミュレーションと風洞実験の比較を行っ た.その結果をFig.10(平均速度プロファイル), Fig.11(標準偏差)に示す.ここで、実線が数値シミュレ ーションであり、シンボルが風洞実験(×:2次元尾根 モデル、+:3次元孤立峰モデル)である.記号< >に 関して、2次元尾根モデルを対象にした風洞実験では 時間平均を意味し、数値シミュレーションでは時間平 均および主流直交方向(y)の空間平均を意味する.3 次元孤立峰モデルの場合には、風洞実験と数値シミ ュレーションともに時間平均を意味する.変動成分は u'=u-<u>で定義される.数値シミュレーションでは、 流れ場が十分に発達した無次元時間t=200~300に おいて、GS成分から上記の乱流諸量を算出した.数



Fig.9 時間平均を行った流れ場に対する速度ベク トル図, t=200~300, 上から眺めた様子(z*=0.5h), 3次元孤立峰モデル, hはモデルの高さを示す Velocity vectors for the time-averaged flow field past a three-dimensional isolated-hill, t=200~300, top view(z*=0.5h), h shows the height of the hill







値シミュレーションおよび風洞実験ともに、横軸は各 地点における上空風速U_{ref}で、縦軸はモデル高さhで 正規化した.なお、縦軸のz*はモデル表面からの高さ を示す.

Fig.10に示す平均速度プロファイルに注目する.2 次元尾根モデルおよび3次元孤立峰モデルともに, 全ての地点においてRIAM-COMPACT³⁾による数値 シミュレーション(実線)とSFPによる風洞実験(シンボ ル)の結果は図に示す程度の一致を得た.ここには示 さなかったが,モデルが無い場合においてFig.2のA 点で近寄り流れを事前に評価し,鉛直方向(z軸方向) にほぼ一様な分布であることを確認した.2次元尾根 モデルと3次元孤立峰モデルの気流性状の違いに注 目する.モデルの上流裾部のa点(x=-2h)からモデル 下流のd点(x=1h)では,両者の違いはほとんど見られ ないが,モデル下流のe点(x=2h)以降では,Fig.8に示





す渦領域を反映して, z*/h<2で顕著な差異が見られ る.3次元孤立峰モデルに関して,特にg点(x=4h)以降 のz*/h<1において,プロファイルがz軸方向にほぼ一 様な分布を示しているのは興味深い.

Fig.11に示す標準偏差の鉛直プロファイルに注目 する.2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデルともに, 全ての地点においてRIAM-COMPACT³⁾による数値 シミュレーション(実線)とSFPによる風洞実験(シンボ ル)の結果は良好な一致を得た. モデルの上流裾部 のa点(x=-2h),上流側斜面のb点(x=-1h),頂部のc点 (x=0)では,標準偏差は全ての高さレベルでほぼゼロ である. つまり,モデルへの近寄り流れが有する乱れ の影響はほとんど無いことを示している. モデルの下 流のd~k点では,モデルからの剥離流に起因して生 成された乱れの影響によりz*/h<2において有意な値 を示している. モデル背後のd~g点について, z*/h< 2における標準偏差のピーク値に注目する.2次元尾 根モデルおよび3次元孤立峰モデルはほぼ同程度で ある.その位置はd点とe点はほぼ同じであるが,f点と g点では両者に差異が生じ,3次元孤立峰モデルの方 が2次元尾根モデルと比較して下方に位置している.

3次元孤立峰モデルを対象にした風洞実験に関し て, 主流直交方向(y)の中央面(y=0)からずれた位置 (y=h, 2h, 3h)での平均速度プロファイルと標準偏差の 分布をFig.12に示す.同時に、これらの乱流諸量を評 価した位置も示す. Fig.12(a)に示すy=hの結果に注目 する. c点(x=0)では、地面近くで流れの局所的な増速 が確認される. e点(x=2h)では, z*/h<1でモデルの影 響によりプロファイルに速度欠損が見られる.これに 伴い,標準偏差の値も他の位置と比較して若干大き い. e点(x=2h)より下流の地点では, 平均速度プロファ イルと標準偏差にモデルの顕著な影響は見られない. Fig.12(b), (c)に示すy=2h, 3hの結果についても, 平均 速度プロファイルと標準偏差に対してモデルの顕著 な影響はほとんど見られない. 特にy=3hでは, 標準偏 差の値もほとんどゼロであり、滑面上に薄い層流境界 層が形成されている状態であることが分かる.これら の結果は, Fig.7(a)の流線図(y=h, 2h)の様子からも容 易に想像される.本研究の実験条件では、モデル下 流に形成される後流の影響は,主流直交方向(y)にそ れほど広くは及んでいないことが明らかになった.

d)FFTによる孤立渦と大規模渦のスペクトル解析

ここでは、2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデル の風洞実験の結果を用い、Fig.4およびFig.5に示した、 モデル頂部付近から剥離したせん断層が形成する孤 立渦と、それらが合体して形成される大規模渦の放出 周期に関する比較検討を行う.孤立渦と大規模渦の 時間的な挙動を明らかにするため、平均値からのず れu'(=u-<u>)の時間変化の一部(10~15s)をFig.13と Fig.14に示す.また併せて、時系列データを取得した 位置(A点、B点、C点)を示す.時系列データを取得し た主流直交方向(y)の位置は、2次元尾根モデルと3 次元孤立峰モデルともに同じで中央面(y=0)である.A 点、B点、C点はFig.4およびFig.5から決定した.





Comparison of the mean-velocity profiles and the standard deviations at y=h, 2h, 3h, experiment by SFP

Fig.13の結果に注目する.2次元尾根モデルと3次元 孤立峰モデルともに,波形変動の様子は類似してい る.すなわち,孤立渦の放出を示す短周期の鋭いピ



ークが明確に観察される. Fig.14でも両者の波形はほ ぼ同じ傾向を示している. Fig.13と比較すると, 波形に 長周期の変動が見て取れる、この結果から、孤立渦と 大規模渦の放出周期には明らかな違いがあることが 分かる. さらに詳細な検討を行うため, Fig.13とFig.14 に示す時系列データ(t=0~100s, 50,000個)に基づい てスペクトル解析を行った.この結果をFig.15に示す. パワースペクトルの計算にはFFT(高速フーリエ変換) を用いた. 全データを1024個(=210個)ごとに48分割し, その変動成分に対してパワースペクトルを求め、これ らのアンサンブル平均を行った.縦軸は周波数f(Hz) と標準偏差 g (m/s)で無次元化されたパワースペクト ルを示し, 横軸は無次元周波数St(=fh/U)を示す. こ こで,hはモデル高さ,Uは一様流入風速である. Fig.15(a)では、孤立渦の放出に対応するスペクトルの 鋭いピークが見られる(図中に矢印で表示). その位置 は、2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデルでほぼ同 じであり、St=0.87である. これはf=13Hz(周期約



(b)大規模渦を対象にした結果, Fig.13のB点, C点 Fig.15 パワースペクトルの比較, 風洞実験(SFP) Comparison of the power spectra, experiment by SFP

0.08s)となり、両者ともに1s間に約13個の孤立渦が計 測点Aを通過していることを意味する. Fig.15(b)につ いても、大規模渦の放出を示すピークが見られる(図 中に矢印で表示). ここで特筆すべきは, 孤立渦の放 出周期は2次元尾根モデルと3次元孤立峰モデルで 同じであるのに対し、大規模渦の放出周期には差異 が見られるということである.2次元尾根モデルの場合 が、3次元孤立峰モデルに比べてStが小さい、2次元 尾根モデルの場合はSt ≒0.067であり、3次元孤立峰 モデルの場合はSt≒0.27である.これは,前者の場合 f ≒ 1Hz(周期約1s),後者の場合はf ≒ 4Hz(周期約 0.25s)となる. この結果から, 同じ断面形状を有する2 次元尾根モデルと3次元孤立峰モデルでは、後者の 方が大規模渦の放出周期は短いことが示された.こ れは3次元孤立峰モデルの場合、モデルを乗り越える 流れと迂回する流れが相互干渉し,結果として渦放 出が促進されていると考えられる. Fig.15(b)では, コ ルモゴロフの-2/3則がほぼ再現されていることも見て 取れる.

Fig.6では、3次元孤立峰モデル背後における水平 渦形成と、この放出の存在を示した.ここでは、幾つ かの高さレベルで水平渦の放出周期に違いがあるの かを検討する.この目的に対し、Fig.12に示すx=2h(e 点)、y=hの高さレベルz=0.1、0.2、0.5、0.7hの時系列 データを用い、スペクトル解析を行った.先と同様、時 系列データは風洞実験の結果を用いた.その結果を



Comparison of the power spectra at x=2h, y=h, z=0.1, 0.2, 0.5, 0.7h, experiment by SFP

Fig.16に示す.Fig.16(a)には全体図を,Fig.16(b)には Fig.16(a)に実線で囲んだ部分の拡大図を示す. Fig.15(a)の孤立渦の放出を示すStとほぼ同じ位置で ピークが見られる(図中に矢印で表示).Fig.16(b)に注 目すると,地面の粘性の影響により,高さレベルが低 くなるにつれて,矢印付近のピーク値が減少している のが分かる.高さレベルの違いによる渦放出周期の 差異は確認されず,ほぼ同じ周期で水平渦がモデル 下流に放出されていることが示された.

5. おわりに

流入気流プロファイルの勾配や乱れ, 地形表面の 粗度などの影響を省略した状況で,単純地形が一様 流に与える影響を詳細に調べることを目的とし、3次 元孤立峰モデルを対象に風洞実験を行った.併せて, LESに基づいた非定常・非線形風況シミュレータ RIAM-COMPACT³⁾による数値シミュレーションを同じ 条件で実施した. その結果, 前報2)の主流直交方向 (y)に同じ断面形状を有する2次元尾根モデルの場合 と同様, SFPを用いた風洞実験ではモデル下流にお ける複雑乱流場の挙動が精度良く再現された.これら の結果は数値シミュレーションと良好な一致を示した. 特に本研究では,前報2の結果との比較を通して,モ デル背後に形成される渦領域の大きさ,それに伴う気 流性状,さらに非定常な渦放出周期に注目し,両者 の共通点と相違点などを明らかにした.なお、本研究 で得られた風洞実験の結果の一部をAppendixに掲載 している.これらが計算コード検証用のデータベース として活用されれば幸いである.

謝辞

本研究では,当時,九州大学大学院工学府航空 宇宙工学専攻大学院生であった宮崎康伸君,阿部 光一君に多大な協力を頂いた.ここに記して感謝の 意を表します.

参考文献

1) 内田孝紀,杉谷賢一郎,大屋裕二:一様流中の

2次元崖状地形まわりの気流性状に関する実験 的研究,日本風工学会論文集,第95号,2003, pp.233-244

- 2) 内田孝紀,杉谷賢一郎,大屋裕二:一様流中に 置かれた急峻な単純地形まわりの気流性状の評 価一2次元尾根モデルの場合一,日本風工学会 論文集, Vol.29, No.3, 2004, pp.35-43
- 内田孝紀,大屋裕二,風況予測シミュレータ RIAM-COMPACTの開発,日本流体力学会誌 "ながれ", Vol.22, No.5, 2003, pp.417-428
- 4) 梶島岳夫,太田貴士,岡崎和彦,三宅裕:コロ ケート格子による非圧縮流れの高次差分解析, 日本機械学会論文集,(B編),63巻,614号, 1997, pp.3247-3254
- T. Kawamura, H. Takami and K. Kuwahara : Computation of high Reynolds number flow around a circular cylinder with surface roughness, Fluid Dyn. Res., Vol.1, 1986, pp.145-162
- J. W. Deardorff : A numerical study of three-dimensional turbulent channel flow at large Reynolds numbers, J. Fluid Mech., Vol.41, 1970, pp.453-480

Appendix

以下に, Fig.10(平均速度プロファイル), Fig.11(標 準偏差)で用いた風洞実験の数値データ(a点~g点) を示す.計測位置はFig.8を参照していただきたい. 記号の意味は以下に示す通りである.

| h | 3次元孤立峰モデルの高さ | | |
|-------------------|------------------------|--|--|
| z* | モデル表面からの高さ | | |
| u | 瞬間値(主流方向の速度成分) | | |
| u' | 変動成分(=u- <u>)</u> | | |
| U | 平均值(= <u>)</u> | | |
| σ_{u} | 標準偏差(= <u'²>¹/²)</u'²> | | |
| $\langle \rangle$ | 100sの時間平均 | | |
| Urof | 各地点における上空風速 | | |

| a点, x=−2h | | | | b点, x=− | 1h |
|-----------|-----------------|------------------------------|------|-----------------|------------------------------|
| z*/h | $\rm U/U_{ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ | z*/h | $\rm U/U_{ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ |
| 0.05 | 0.297 | 0.0236 | 0.05 | 0.779 | 0.0227 |
| 0.10 | 0.834 | 0.0114 | 0.10 | 0.811 | 0.0154 |
| 0.20 | 0.836 | 0.0066 | 0.20 | 0.872 | 0.0045 |
| 0.50 | 0.859 | 0.0040 | 0.50 | 0.956 | 0.0042 |
| 0.70 | 0.884 | 0.0040 | 0.70 | 0.978 | 0.0039 |
| 1.00 | 0.925 | 0.0039 | 1.00 | 0.978 | 0.0039 |
| 1.20 | 0.924 | 0.0043 | 1.20 | 0.992 | 0.0039 |
| 1.50 | 0.952 | 0.0048 | 1.50 | 0.991 | 0.0037 |
| 2.00 | 0.966 | 0.0041 | 2.00 | 0.990 | 0.0039 |
| 2.50 | 0.978 | 0.0045 | 2.50 | 0.998 | 0.0041 |
| 3.00 | 0.991 | 0.0046 | 3.00 | 0.998 | 0.0044 |
| 4.00 | 1.000 | 0.0042 | 3.50 | 1.000 | 0.0037 |

| c点, x=0 | | | | d点, x= 1 | lh |
|---------|-----------------------------|------------------------------|------|-----------------------------|------------------------------|
| z*/h | ${\rm U}/{\rm U}_{\rm ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ | z*/h | ${\rm U}/{\rm U}_{\rm ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ |
| 0.05 | 0.284 | 0.0552 | 0.05 | -0.089 | 0.0933 |
| 0.10 | 1.091 | 0.0123 | 0.10 | -0.119 | 0.0973 |
| 0.20 | 1.078 | 0.0083 | 0.20 | -0.108 | 0.0918 |
| 0.50 | 1.052 | 0.0059 | 0.50 | 0.065 | 0.1675 |
| 0.70 | 1.034 | 0.0058 | 0.70 | 0.921 | 0.1926 |
| 1.00 | 1.024 | 0.0045 | 1.00 | 1.073 | 0.0110 |
| 1.20 | 1.014 | 0.0043 | 1.20 | 1.050 | 0.0060 |
| 1.50 | 1.008 | 0.0044 | 1.50 | 1.039 | 0.0043 |
| 2.00 | 1.007 | 0.0049 | 2.00 | 1.018 | 0.0036 |
| 2.50 | 1.004 | 0.0047 | 2.50 | 1.014 | 0.0041 |
| 3.00 | 1.000 | 0.0045 | 3.00 | 1.005 | 0.0040 |
| | | | 3.50 | 1.000 | 0.0035 |

| e点, x=2h | | | | f点, x=3 | h |
|----------|-----------------|------------------------------|------|-----------------------------|------------------------------|
| z*/h | $\rm U/U_{ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ | z*/h | ${\rm U}/{\rm U}_{\rm ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ |
| 0.05 | -0.248 | 0.1317 | 0.05 | -0.049 | 0.1430 |
| 0.10 | -0.244 | 0.1443 | 0.10 | -0.013 | 0.1522 |
| 0.20 | -0.235 | 0.1447 | 0.20 | -0.005 | 0.1519 |
| 0.50 | -0.268 | 0.1629 | 0.50 | -0.019 | 0.1721 |
| 0.70 | -0.159 | 0.2073 | 0.70 | 0.122 | 0.2251 |
| 1.00 | 0.339 | 0.2605 | 1.00 | 0.513 | 0.2721 |
| 1.20 | 0.790 | 0.2322 | 1.20 | 0.803 | 0.2096 |
| 1.50 | 1.075 | 0.0391 | 1.50 | 1.004 | 0.0495 |
| 2.00 | 1.036 | 0.0096 | 2.00 | 1.006 | 0.0117 |
| 2.50 | 1.016 | 0.0055 | 2.50 | 1.000 | 0.0059 |
| 3.00 | 1.010 | 0.0049 | 3.00 | 1.002 | 0.0047 |
| 4.00 | 1.000 | 0.0046 | 4.00 | 1.000 | 0.0037 |

| g点, x=4h | | | |
|----------|-----------------|------------------------------|--|
| z*/h | $\rm U/U_{ref}$ | $\sigma_{\rm u}/U_{\rm ref}$ | |
| 0.05 | 0.288 | 0.1656 | |
| 0.10 | 0.367 | 0.1667 | |
| 0.20 | 0.340 | 0.1564 | |
| 0.50 | 0.333 | 0.1816 | |
| 0.70 | 0.424 | 0.2101 | |
| 1.00 | 0.692 | 0.2156 | |
| 1.20 | 0.854 | 0.1632 | |
| 1.50 | 0.960 | 0.0582 | |
| 2.00 | 0.985 | 0.0129 | |
| 2.50 | 0.990 | 0.0069 | |
| 3.00 | 0.998 | 0.0046 | |
| 4.00 | 1.000 | 0.0036 | |