# 波浪上の大気乱流境界層と海面抵抗の変調

Atmospheric Turbulent Boundary Layer on the Waves and the Variation of the Sea Surface Resistance

北海道大学工学部 ○学生員 山下賢人 (Kento Yamashita 北海道大学准教授大学院工学研究院 正会員 渡部靖憲 (Yasunori Watanabe)

#### 1. はじめに

有意な海上風による吹送は海洋波浪を発生させ大気か ら海洋へ運動量を輸送する一方、継続的な吹送によって 発達した波浪は大気境界層中の粗度としてはたらき、海 上風を減衰させる役割をもつ。こうした大気海洋境界面 における運動量輸送について古くから研究が行われ、パ ラメタリゼーションを通して確立されたバルクモデルに より現行大気境界層流れが記述されている。現行モデル において、大気 - 海洋の運動量交換を支配する海面抵抗 係数は海上 10m 風速U10に対して単調増加する関数形が 与えられ(Large and Pond 1981)、海洋観測によって裏付 けられてきた。しかしながら、暴風時には観測不能とな る計測上の問題から、モデルパラメータを保証する観測 値は $U_{10} = 20m/s$ 以下に限定されているにもかかわらず、 それ以上の風速においても同一関数形によって海面抵抗 が増大するという保証のない仮定のもとにパラメータが 決定され、気象モデル計算が行われている。Powell et al.(2003)はハリケーン中に GPS ゾンデを放出し、その変 位からU<sub>10</sub> = 30m/s以上の暴風下における乱流境界流れ のプロファイルを計測し、強風時において海面抵抗が低 下している可能性を発見した。これは現行モデルと全く 逆の特徴を与えるものであり、気候変動における台風の 強力化が予期される中、早急な現象解明とモデルパラメ ータの修正が必要である。

一方、産業界において内壁にリブをもつ管路中の流れ に対する壁面抵抗の減少を利用した製品開発が進められ ている。これはリブ高さを境とする流れの二層化を誘発 し壁面及びリブ自体の抵抗を軽減するものであり(Busse ら 2012)、流体力学的に抵抗の変調を説明する重要なメ カニズムの一つである。

本研究は任意水面形状をもつ波面上に発達する乱流境 界層流れを数値的に再現し、リブ壁面上の抵抗減少との 類似性をもとに、波形並びに風速をパラメータとした海 面抵抗の変調が誘発されるメカニズムを明らかにしよう とするものである。

#### 2. 計算方法

本研究では LES(Large Eddy Simulation)を用いて波面 を摸擬した壁面上を吹く風に対して流体計算を行う。水 面位置は Level Set 法によって決定する。まず、数値予 備実験として静水面上に形成される層流境界層、暴風下 に発達する乱流境界層を再現し、計算法の妥当性を検証 する。その後、任意水面形状をもつ波面上の流れを解析 する。

## 2.1 支配方程式

流体運動を記述する Navier-Stokes 式は次式で表される。

$$\frac{\partial u_{i}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} u_{i} u_{j} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial p}{\partial x_{i}} + \nu \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left( \frac{\partial u_{i}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial u_{j}}{\partial x_{i}} \right) + g_{i}$$
(1)  
式(1)にフィルタリングを行うことで次式を得る。  

$$\frac{\partial \overline{u_{i}}}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_{j}} \overline{u_{i}} \overline{u_{j}} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial \overline{p}}{\partial x_{i}} + \nu \frac{\partial y}{\partial x_{j}} \left( \frac{\partial \overline{u_{i}}}{\partial x_{j}} + \frac{\partial \overline{u_{j}}}{\partial x_{i}} \right) - \frac{\partial \overline{t_{i,j}}}{\partial x_{j}} + g_{i}$$
(2)

$$\tau_{i,j} = -\nu_T S_{i,j} + \frac{2}{3} \delta_{i,j} k_T \tag{3}$$

ここで、 $\tau_{i,j}$ , $\nu_T$ , $S_{i,j}$ , $k_T$ はそれぞれ SGS 応力、渦動粘性 係数、ひずみ速度テンソル、SGS 乱れエネルギーであ る。  $^{-}$ はフィルタリングされた変数を示す。 SGS 乱れエネルギーを

$$k_T = \frac{1}{2} \left( \overline{u_l u_l} - \overline{u_l} \overline{u_l} \right) \equiv \frac{1}{2} \overline{u_l' u_l'} \tag{4}$$

として定義する。式(1)に $u_i$ を乗じてフィルタリングした式と式(2)に $\overline{u}_i$ を乗じた式との差をとることで SGS 乱れエネルギーの輸送方程式を得る。Horiutiら(1985)<sup>1)</sup>と同様にモデル化を行うと、次式を得る。

$$\frac{\partial k_T}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x_j} k_T \overline{u}_j = -\tau_{i,j} \left( \frac{\partial \overline{u}_i}{\partial x_j} + \frac{\partial \overline{u}_j}{\partial x_i} \right) - C_{\varepsilon} k_T^{3/2} / \Delta + C_{kk} \frac{\partial}{\partial x_i} \Delta \sqrt{k_T} \frac{\partial k_T}{\partial x_i} + \nu \frac{\partial^2 k_T}{\partial x_j \partial x_i}$$
(5)

ここで、 $\Delta$ はグリッド幅で、 $C_{\varepsilon}$ ,  $C_{kk}$ は定数である。また、 すべての変数は代表速度U、代表長さL、気体の密度 $\rho$ 、 重力加速度gで無次元化されている。式(2)と式(5)を支配 方程式として計算を行う。

#### 2.2 流体計算

流体計算は気相に関して多段階分離解法を適用して計算を行う。支配方程式(2),(5)に二段階分離法を適用、移流方程式(8)と非移流式(9)、(10)を得る。 移流相

$$\frac{Df}{Dt} = 0 \tag{6}$$

ここで f は $\overline{u}_l$ および $k_T$ である。 非移流相

$$\frac{\partial \overline{u_i}}{\partial t} = -\frac{1}{\rho} \frac{\partial \overline{p}}{\partial x_i} + \nu \frac{\partial y}{\partial x_j} \left( \frac{\partial \overline{u_i}}{\partial x_j} + \frac{\partial \overline{u_j}}{\partial x_i} \right) - \frac{\partial \tau_{i,j}}{\partial x_j} + g_i$$
(7)

$$\frac{\partial k_T}{\partial t} = -\tau_{i,j} \left( \frac{\partial \overline{u_i}}{\partial x_j} + \frac{\partial \overline{u_j}}{\partial x_i} \right) - C_{\varepsilon} k_T^{3/2} / \Delta + C_{kk} \frac{\partial}{\partial x_i} \Delta \sqrt{k_T} \frac{\partial k_T}{\partial x_i} + \nu \frac{\partial^2 k_T}{\partial x_i \partial x_i}$$
(8)

移流相について、CIP 法により流速及び乱れエネルギ



図 2 各グリッドにおける Level Set 関数

ーの移流計算を行う。非移流相において、予測子修正子 法及び Multi Grid 法を組み合わせて、流速、圧力、乱れ エネルギーを更新する

## 2.3 計算条件

数値予備実験の計算領域は図 1 (a)に示す無次元量長 さ1.2×1.2×1.2の数値水槽で、気相厚さを1、壁体高さ を 0.2 としている。任意水面形状の波面をもつ数値計算 の領域は図 2(b)に示す10×10×10の数値水槽で、振幅 を 1、気層高さを 7、壁体高さを 2.5 としている。格子 体系はスタッガード格子を用いる。側面境界条件として 周期境界条件を、水面の境界条件として non-slip 条件を、 上面境界条件として一定の圧力と速度を与える。

## 2.4 Level Set 法による水面記述

水面からの符号付距離関数である Level Set 関数 $\phi$ を 用いて図 3 a)~c)のように気液界面を表現する。ここで は任意の点L(x, y, z)から気液界面の点 $L_0(x_0, y_0, z_0)$ への 距離 $\phi$ を次式で定義する。

$$\phi = \pm \sqrt{(x - x_0)^2 + (y - y_0)^2 + (z - z_0)^2}$$
(9)  
$$\begin{cases} \phi > 0 \Rightarrow 5 \pi 1 & - - - \\ \phi = 0 \Rightarrow 7 \pi 0 & - - - \\ \phi < 0 \Rightarrow 7 \pi 1 & - - - - \end{cases}$$
(10)

本研究では気相側を計算していくため液相は水面位置 の識別に用いる。図2の・はグリッド中心を表す。



図 3 Level Set 法による水面(黒実線)の記述 (a) 静水面 (b) sin 形状 (c) sin+cos 形状



図4 層流境界層の時間変化(t は無次元時間)



図 5 乱流境界層の時間変化(Δ=0.0245)

#### 3. 計算結果

図4は層流境界層の時間変化を示す.時間ととも に層流境界層の発達が確認できる.図5及び図6は 乱流境界層の発達の解像度依存を示した結果である. 共に乱流境界層の発達が確認でき,高解像度での計 算(図5)がより鮮明な結果が得られることが確認で きた.

## 4. 結論

Level Set 法を用いて任意水面形状を表現した。静 水面上に発達する層流境界層、および乱流境界層を 再現した。



## 参考文献

- W. G. Large and S. Pond: Open Ocean Momentum Flux Measurements in Moderate to Strong Winds, J. Phys. Ocean., 11, 324-481, 1981
- Mark. D. Powell, Peter J. Vickery and Timothy A. Reinhold: Reduced drag coefficient for high wind speeds in tropical cyclones, Nature Publishing Group, Vol.422, 2003
- 3) A. Busse, N. D. Sandham, G. McHale and M. I. Newton : Change in drag, apparent slip and optimum air layer thickness for laminar flow over an idealized superhydrophobic surface, J. Fluid Mech. ,Vol.727, pp. 488-508, 2013
- 4) Akira Yoshizawa and Kiyoshi Horiuti: A Statistically-Derived Subgrid-Scale Kinetic Energy Model for the Large-Eddy Simulation of Turbulent Flows, Journal of the Physical Society of Japan, Vol.54, No.8, pp.2834-2839, 1985