タッチダウンした竜巻状渦内の3次元流れ場を求めるための解析モデルの提案

1. はじめに

タッチダウンした竜巻状渦は複雑な3次元流れ場を 示し、特に地表面中心付近の風速場は鉄道・橋梁などの 設計に重要である。竜巻状渦の3次元流れ場の構造を 明らかにし、コーナー域における風速を正確に予測す る解析モデルが求められている。

石原ら⁽²⁾により、コーナー域における円周風速の増速 要因は運動量保存式における移流項によることが示さ れたが、従来の解析モデルである Burgers-Rott モデル^(1,5) では移流項を0としており、コーナー域の風速場を精 度良く評価できない。移流項を予測するためには半径・ 鉛直風速を予測する解析モデルが必要である。

本研究では、タッチダウンした竜巻状渦の時間平均・ 軸対称平均風速場を予測するための解析モデルを提案 する。まず、数値竜巻実験装置による風速の予測値の分 析により、質量と運動量保存式の支配項を明らかにす る。次に、支配項に基づき、旋衡風域および境界層外側 域の風速場モデルを提案する。最後に、提案モデルを境 界条件として、コーナー域における風速場を予測する 解析モデルを導出し、移流項による円周風速増加のメ カニズムを解明する。

2. 竜巻状渦の風速場における支配項の分析

Liu and Ishihara⁽⁴⁾による数値竜巻実験装置を用い、ガ イドベーン角0を76.0°から84.4°まで変化させた5ケー スについて、タッチダウンした竜巻状渦をシミュレー ションした。本研究では、0=84.4°のケースのみ記す。 図1には竜巻状渦風速場の概念図を示し、図2には旋 衡風域および境界層外側域における半径方向の運動量 保存式の各項を示した。旋衡風域では遠心力が半径方 向圧力勾配とバランスしていること、並びに境界層コ ーナー域では半径と鉛直風速により移流項が出現する ことが分かる。境界層外側では鉛直風速がほぼ0とな り、鉛直風速に由来する移流項も消えている。各領域の 質量と運動量保存式の支配項を表1にまとめた。ここ で、風速と半径座標を旋衡風域の円周風速のピーク値 と対応するピーク半径により無次元し、鉛直座標を実験 装置の代表長さ(150mm)により無次元化した。



東京大学 学生会員

東京大学 正会員

○大鳥

石原

弘雅

孟

	表1	各領域におけ	る支配方	程式の	支配項
--	----	--------	------	-----	-----

質量保存式		半径方向運動量保存式		
旋衡風域	U=0, W=W(r)	(1)	$-\frac{\mathbf{V}^2}{\mathbf{r}} = -\frac{\partial \mathbf{P}}{\partial \mathbf{r}}$	(2)
境界層 外側域	$\frac{1}{r}\frac{\partial(rU)}{\partial r}=0, W=0$	(3)	$U\frac{\partial U}{\partial r} - \frac{V^2}{r} = -\frac{\partial P}{\partial r}$	(4)
境界層 コーナー域	$\frac{1}{r}\frac{\partial(rU)}{\partial r} + \frac{\partial W}{\partial z} = 0$	(5)	$U\frac{\partial U}{\partial r} + W\frac{\partial U}{\partial z} - \frac{V^2}{r} = -\frac{\partial P}{\partial r}$	(6)

3. 解析モデルの提案

3.1 コーナー域の上側・外側境界の風速場

本節では、旋衡風域および境界層外側域の風速場モ デルを提案する。旋衡風域の半径風速 $U_g(= 0)$ ・鉛直風 速 W_g を式(1)より、円周風速 V_g を式(2)より導出する。 Ishihara ら⁽²⁾の論文に基づき、圧力Pを全領域で鉛直方向 に一定と仮定し、式(2)より V_g は半径rの関数としてモデ ル化した。Burgers-Rott 渦の円周風速を修正し、外側域 (r > 2)の循環 Γ_g を既知の値とし、 V_g を式(7)により評価し た。

 W_g は、Gaussian 状分布を示すドーナツ状の上昇流と 中心部の下降流(図1)からなると仮定し、式(8)により 評価した。K は Gaussian 分布の分散であり、数値流体 解析の結果より 0.15 として同定した。 r_o は Lewellen and Lewellen⁽³⁾により提案された外側コア半径であり、鉛直 風速成分が存在する外側境界を表す。本研究では、上昇 流がピーク値の 1%以下となるようにピーク半径の2倍 と定義した。すなわち、旋衡風域においては $r_{o,g} = 2$ とな る。 α は流量である。Xは鉛直風速の半径分布におけるピ ーク値(0~1の値を取る)であり、旋衡風域ではX = 1 と定義した。

$$V_{g} = \begin{cases} V_{g} = \frac{1}{r} \frac{1 - \exp\left(-\frac{r^{2}}{\sigma^{2}}\right)}{\left(1 - \exp\left(-\frac{1}{\sigma^{2}}\right)\right)}, \sigma^{2} = 0.8 \quad [r < 1] \\ \frac{\left(\left(\frac{2}{\sigma^{2}} + 1\right) \exp\left(-\frac{1}{\sigma^{2}}\right) - \exp\left(-\frac{r^{2}}{\sigma^{2}}\right)\right)}{r \cdot \left(\frac{2}{\sigma^{2}} \exp\left(-\frac{1}{\sigma^{2}}\right)\right)}, \sigma^{2} = \frac{1}{2\left(\frac{r_{g}}{2\pi} - 1\right)} \quad [r > 1] \end{cases}$$
(7)

$$W_g =$$

$$\alpha X(z) \int_{0}^{2\pi} \begin{cases} \exp\left(-\frac{\left(r - \frac{r_{o.g}}{2}\cos(\theta)\right)^{2} + \left(\frac{r_{o.g}}{2}\sin(\theta)\right)^{2}}{K\left(\frac{r_{o.g}}{2}\right)^{2}}\right) \\ -\exp\left(-\frac{r^{2} + \left(\frac{r_{o.g}}{2}\right)^{2}}{K\left(\frac{r_{o.g}}{2}\right)^{2}}\right) \end{cases} d\theta \tag{8}$$

境界層外側域においては、式(3)により鉛直風速 W_o が 0、半径風速 U_o が半径に反比例となる。そこで、 U_o の鉛 直分布を半径分布と分離し、流入風高さ δ および粘性 底層高さ z^* を用いて、式(9)のように近似した。 U_o は z= δ において 0 に収束し、 $z = z^*$ において極小となる。全 てのケースの半径風速の入力値と地表面の境界条件が 同じであるため、数値流体解析の結果より $\delta = 0.2$ 、 $z^* =$ 0.02と同定した。 β は流量、 c_1 は $z = z^*$ における極小条件 を満たす定数である。

$$U_{o} = -\frac{\beta}{r} \frac{(\delta - z)^{2}}{\delta^{3}} \left(1 - \exp\left(-c_{1}\left(\frac{z}{\delta}\right)^{2}\right) \right) [z < \delta] , 0 [z > \delta]$$
(9)

3.2 コーナー域の風速場

コーナー域の鉛直風速 W_I の半径方向分布について、 Lewellen and Lewellen⁽³⁾に倣い、 $r_o(z)$ について相似と仮 定した。式(8)で表される W_g との境界条件を考慮し、 W_I を式(14)と導出した。ここで、 $r_o(z)$ は式(10)により近似 し、地表面で $r_{o,l}$ 、境界層高さ $z = \delta^*$ で $r_{o,g}$ へと収束する 増加関数とした。 c_2 は旋衡風域との境界条件 $dr_o/dz(z = \delta^*) = 0$ から決まる定数であり、 $\delta^* = 2\delta$ 、 $r_{o,l} = 1.2$ と定義する。

$$r_{o}(z) = 2\left(\frac{r_{ol}}{2} + \left(1 - \frac{r_{ol}}{2}\right)\frac{z\sin\left(\frac{c_{z}z}{\delta^{*}}\right)}{\delta^{*}\sin(c_{z})}\right) [z < \delta^{*}]$$
(10)

式(5)より、半径風速U_IをXの関数として式(15)のよう に導出する。積分形の質量保存式(11)を代入すると、X の微分方程式(12)が成立し、Xは式(13)として導かれる。

$$\int_0^r 2\pi r W_I dr = \int_0^z 2\pi r U_o dz \tag{11}$$

$$\left(\frac{2}{r_o}\frac{dr_o}{dz} + \frac{1}{X[z]}\frac{dX}{dz}\right) = \frac{U_o}{\int_0^2 U_o dz}$$
(12)

$$X(z) = \frac{1}{\left(\frac{r_{o}(z)}{2}\right)^{2}} \int_{0}^{\delta} U_{o} dz$$
(13)

 $U_I \ge W_I$ は、流量 $\beta \ge 循 \ensuremath{\mathbb{F}_g} o 2 \neg o n n \neg j × j > s \ge 0$ 数として導かれる。 $U_I \ge W_I$ を運動量保存式(6)の移流項 に代入し、 V_I を式(16)として導出した。図3には提案モ デル(14)-(16)と数値流体解析により求めた風速の予測 値の比較を示す。提案モデルはコーナー域での増速を 精度よく予測できることを示した。

$$W_{I} = \alpha X \int_{0}^{2\pi} \left\{ \exp\left(-\frac{\left(r - \frac{r_{o}}{2}\cos(\theta)\right)^{2} + \left(\frac{r_{o}}{2}\sin(\theta)\right)^{2}}{\kappa\left(\frac{r_{o}}{2}\right)^{2}}\right) \\ -\exp\left(-\frac{r^{2} + \left(\frac{r_{o}}{2}\right)^{2}}{\kappa\left(\frac{r_{o}}{2}\right)^{2}}\right) \right\} d\theta \qquad (14)$$

$$U_{I} = \frac{1}{r_{o}} \frac{dr_{o}}{dz} rW_{I} - \left(\frac{2}{r_{o}} \frac{dr_{o}}{dz} + \frac{1}{x} \frac{dX}{dz}\right) \frac{1}{2\pi r} \int_{0}^{r} 2\pi rW_{I} dr$$
(15)

$$V_{I} = \sqrt{V_{g}^{2} + r\left(U_{I}\frac{\partial U_{I}}{\partial r} + W_{I}\frac{\partial U_{I}}{\partial z}\right)}$$
(16)



図3 提案モデルと CFD による風速場の予測結果

4. まとめ

旋衡風域、境界層外側域、コーナー域の3次元風速場 を予測する解析モデルを提案した。半径と鉛直方向の 風速を質量保存式から、円周風速を半径方向運動量保 存式から導出した。提案モデルにより予測した3次元 風速場は LES 乱流モデルを用いた数値竜巻実験の予測 結果とよく一致した。

参考文献

- (1) Burgers, J.M., 1948. A mathematical model illustrating the theory of turbulence. Adv. Appl. Mech. 1, 171–199.
- (2) Ishihara, T., Oh, S., Tokuyama, Y., 2011. Numerical study on flow fields of tornado-like vortices using the LES turbulence model. J. Wind Eng. Ind. Aerodyn. 99, 239–248.
- (3) Lewellen, D.C., Lewellen, W.S., 2007. Near-surface intensification of tornado vortices. J. Atmos. Sci. 64, 2176–2194.
- (4) Liu, Z., Ishihara, T., 2015. Numerical study of turbulent flow fields and the similarity of tornado vortices using large-eddy simulations. J. Wind Eng. Ind. Aerodyn., 145 (2015), pp. 42-60
- (5) Rott, N., 1958. On the viscous core of a line vortex. Z. für Angew. Math. Phys. 9 (5–6), 543–553.