第 I 部門

DMD 解析を用いた強制加振中の矩形断面周りの流れ場に関する研究

京都大学工学部	学生会員	。白	一涵	京都大学大学院工学研究科	学生会員	下西	舞
京都大学大学院工	学研究科	賈	鴻源	京都大学大学院工学研究科	正会員	白土	博通

1. 序論

Bluff な断面では、断面周りの流れ場のスパン方向 の空気力の空間相関は、接近流のスパン方向の相関 より高くなることが知られている.この原因は接近 流から剥離せん断層や剥離バブルに移る過程で流れ の二次元化が促進されていることが挙げられている.

本研究では加振中の模型周囲の流れ場に着目し, *B/D* = 8.0 の矩形断面模型を用いて強制加振可視化実 験を行い, PIV 解析を施した.また,得られた時系 列データに対して DMD 解析を行い,静止時の結果^[1] と比較しながら,相関上昇のメカニズムを流れ場の 観点から考察した.

2. 風洞実験概要及び PIV 解析

室内回流式エッフェル型風洞(測定部高さ 1. 800mm, 幅員 1,000 mm, 長さ 6,550 mm) を用いて桁 高 D = 37.5 mm, 辺長比 B/D = 8.0 の矩形断面模型を 対象に流れ場の可視化実験を行った. 模型断面を含 む平面 (XZ 平面), 模型上側面に平行な水平面 (XY 平面)の2種類の平面に対し、加振周波数f0=0.5,1.0 Hz, 倍振幅 2η₀ = 7.5, 15 mm の強制加振時における流 れの可視化実験を行った.気流は一様流及び格子乱 流とし,風速は主流方向平均風速 U = 1.0 m/s を設定 した. 格子乱流の接近流変動風速鉛直成分 w 成分の 乱れ強度は約8.5%,乱れスケールは約42mmである. また、相対迎角の振幅 ($\alpha = \omega \eta / U$, ω :円振動数, η : 模型鉛直変位,U:接近風速)を揃えた高無次元風速 ケース $(2\eta_0 = 15 \text{ mm}, f_0 = 0.5 \text{ Hz}, U/f_0 D \approx 53.33)$ 及び 低無次元風速ケース $(2\eta_0 = 7.5 \text{ mm}, f_0 = 1.0 \text{ Hz}, U/f_0 D$ ≈ 26.67) に対して PIV 解析を施し、考察を行った. 尚,以下では主流方向をx,鉛直上向きをy,スパン 方向をzとし、それぞれの風速を u, v, w とする.

3. DMD 解析

(1) 概要

DMD (Dynamic Mode Decomposition) 解析では瞬

間場の前後の関係を扱うことで,流れの増幅減衰と いった動的情報を周波数毎に抽出することができる. (2)数理^{[2][3]}

ある瞬間の流れ場x_tに対して線形写像 A を作用させると次の瞬間の流れ場が得られると仮定する.

$$Ax'_{t} = x'_{t+1} \ (t = 1, 2, 3, ..., m)$$
(1)

ここでX^m = [x'₁x'₂ ... x'_m]と定義すると,

 $AX_1^m = A[x'_1x'_2...x'_m] \approx X_2^{m+1} \in R^{n \times m}$ (2) となる. この行列 A は画像データのスナップショッ ト数 N で決定され、この A の固有ベクトルが求めた い動的モードである. しかし行列 A は大きな行列で あるため計算精度が低く、特異値分解を用いて近似 的に固有値及び固有ベクトルを得た. これらから流 れ場は以下のように表される.

$$x'_{t} = A^{t-1}x'_{1} = \sum_{i=1}^{r} c_{i}\kappa_{i}^{t-1}\xi_{i}$$
(3)

 $\kappa_i \text{ti} i$ 次モードの固有値, $\xi_i \text{ti} i$ 次モードの固有ベク トルである.式(3)で時間変するのは κ_i^{t-1} 項のみであ るため, ξ_i の表わす流れは $|\kappa_i| < 1$ では減衰, $|\kappa_i| > 1$ では増幅し, $|\kappa_i| \approx 1$ では振幅が一定の流れを表わす. モード次数を決定する際には以下の様に定義した寄 与率 c_{midi} を並び替え,大きいものから順に mode 1 (1 次モード), mode 2 (2 次モード)とした.

$$c_{midi} = c_i |\kappa_i|^{\frac{1}{2}} \tag{4}$$

また、複素数であるモードについて

$$\xi_{ij}'(t) = |\xi_i| \cos(\omega_i t + (\varphi_{i0} - \varphi_{ij}))$$
(5)

で表されるモード形状の時系列変化を用いて考察した.ここで φ_{ij} は要素jの偏角, φ_{i0} は基準点の偏角であり,基準点を模型前縁のスパン中央の点(x, y) = (0, 0)とした.また ω_i はモードの固有値 κ_i の偏角である.

4. DMD を用いた流れ場解析

(1) XZ 平面

XZ 平面では流れが模型前縁で剥離し、模型表面に

Yihan Bai, Mai Shimonishi, Hongyuan Jia, Hiromichi Shirato bai.yihan.22v@st.kyoto-u.ac.jp

再付着する特徴的な流れを捉えることができる. Fig. 1 に乱流高無次元風速ケースの再付着を示すモード 図を示す.この図から,模型前縁で放出された流れ が主流方向40~60 mm で渦を巻き,この渦により巻 き込まれた流れが主流方向80 mm 付近で再付着す る様子が確認できた.またこのような流れのパター ンがどの気流状態においても確認できた.尚,XZ平 面で抽出したこの特徴的なモードを示した周波数に 着目し,XY平面を考察した.



Fig. 1 DMD モード時系列変化図(XZ 平面, 乱流) (2) XY 平面

XZ 平面で再付着を示す周波数及び加振周波数に 着目し、模型前縁のスパン中央(x, y) = (0, 0)を基準点 として平面内各点におけるモード変化との位相差を 求め、模型表面からの高さ *h* = 6, 5, 4, 3, 2 mm の 5 平 面を区切って検討を行った.

Fig. 2 に示すように,再付着を示す周波数において は流れが蛇行しながら再付着し,位相もスパン方向 に蛇行な形で揃う様子が確認できた.また,u成分で 蛇行を示すモードに対応する v 成分のモードでは, 蛇行の位置と合致する箇所で渦が確認できた.これ により,スパン方向への輸送力を生み出し,相関を 高めると考えられる.また,このような蛇行モード が高無次元風速ケースにおいて多く現れた.



(a) 時系列変化図

(b) 位相差

Fig.2 再付着を示す周波数(乱流,高無次元風速, u)

Fig.3に示すように、加振周波数に近いモードにおいては、変動及び位相がスパン方向に一様に揃う様子が確認できた.これは加振によって流れの変動が強制的に揃えられるため、スパン方向の相関が高ま

ると考えられる.また,加振状態においては加振周 波数のモードがほぼ全ケースにおいて1次モードで 現れ,流れ場に与える影響が大きいモードである.



(a) 時系列変化図

(b) 位相差

Fig. 3 加振周波数(乱流,高無次元風速, u 成分) また,以下のように定義した相関距離を計算した.

$$L_{y} = \int_{0}^{\infty} \frac{1}{\sigma^{2}} \frac{1}{T} \int_{0}^{T} u(t, y) u(t, y + \Delta y) dt d\Delta y$$
(6)

ここで*u*(*t*,*y*)は基準点 (スパン中央), Δ*y*はスパン方 向の両点の距離である.結果として,加振ケースは 静止ケースより相関が高いことが確認できた.また, 蛇行を示すモードの数が少ない*h*=6,4 mmの平面で あるものの,相関距離が高いことが確認できたため, 蛇行モード等に比べ,加振により流れ場が揃えられ る作用が相関距離の上昇に強く寄与していると考え られる.しかし,蛇行モードが表れる頻度がより高 い高無次元風速ケースではより相関が高まる傾向が あると確認できたため,蛇行モードも相関上昇に寄 与していると言える.

5. 結論

XY 平面で確認された特徴的な流れは,変動と位相 がスパン方向に同じ形で揃い,相関上昇に寄与して いると考えられる.相関上昇に支配的な流れパター ンは加振により流れ場が揃えられる作用と考えられ る.また,再付着を示す周波数で確認できた蛇行モ ードもスパン方向への輸送力を生み出しており,加 振の影響ほど支配的ではないものの,スパン方向の 相関上昇に寄与していると考えられる.

参考文献

- [1] 塚前伊久磨:DMD を用いた矩形断面周りの流れ場解析,京都大 学大学院工学研究科社会基盤工学専攻修士論文,2017
- [2] P. J. Schmid: "Dynamic mode decomposition of numerical and experimental data", J. Fluid Mech., 656, pp.5-28, 2010
- [3] 平邦彦:固有直交分解による流体解析:2. 応用,ながれ,30, pp.263-271,2011