慣性接続要素を有する構造物の空力安定性に関する研究 日大生産エ 〇小林 啓樹 日大生産エ 神田 亮

1. 序論

筆者らは前論文¹⁾において,慣性接続要素を有する構 造物が風外力を受けた場合,地震力を受けた場合と同 様,構造物の制御にその有用性を発揮する可能性があ ることを示唆し,実際にその応答制御性能について調 べた。その中で,まず,慣性接続要素を有する構造物 の空力振動パラメータがどのように変化するかについ て整理した。また,慣性接続要素を有する構造物にホ ワイトノイズ及び風外力を入力し,入力レベルの低減 と減衰の低減及び周期の伸長による共振効果の相反性 ついて検討した。さらに,改良型ハイブリッド空力振 動実験法²⁾(以下,MHAT)を用いて,二次元正方形角柱 の空力安定性について調べた。その結果として,慣性 接続要素は,風外力に対してその入力レベルを低減さ せるだけではなく構造物の空力安定性を向上させる効 果があることが分かった。

周知のことではあるが、慣性接続要素とは、構造 物の応答加速度に対する慣性質量のみを増大させそ の応答を制御しようというものであり、地震力が作 用した時も外力として作用する項の慣性質量は増加 させずに構造物の慣性質量のみを増加させる。応答 制御の仕組みとしては極めて巧妙なものである。慣 性接続要素を利用した構造物の応答制御に関する研 究は国内外で数多く行われている^{3)~14)}が、その大半 は地震外力に関するものである。

以上を踏まえて本論文の目的は、MHATを用いて、 慣性接続要素を有する二次元及び三次元正方形角柱の 空力安定性についてさらに詳しく検討することである。

2. 慣性接続要素を有する振動系のスクルートン数Sc と質量減衰パラメータδ

本章ではまず,慣性接続要素を有する構造物の風応 答特性や空力安定性を示す指標の一つであるスクルー トン数Scと質量減衰パラメータ&について慣性接続要 素を有する振動系では原振動系とどの様に異なるかに ついて検討する。

Sc, δ は構造物と流体の密度の比と減衰定数の積から 求まる無次元数であり、一般的な構造物の場合、 δ が大 きいほど空力安定性は高くなる傾向にある。Sc, δ は式 (1), (2)のように表される。

$Sc = 4\pi \frac{\rho_s}{\rho} h_s$		(1)
$\delta = \frac{\rho_s}{\rho} h_s$		(2)
こに. 0。: 構造物の密度.	h。: 減衰定数.	 空気第

ここに, ρ_s:構造物の密度, h_s:減衰定数, ρ:空気 度である。 次に,慣性接続要素を有する振動系のスクルートン 数Sc',慣性接続要素を有する振動系の質量減衰パラメ ータδ'を考える。まず,振動系の有する慣性接続要素 と原振動系の質量比からなる慣性接続質量比γを式(3) のように定義する。

$$\gamma = \frac{m_d}{m_s} \tag{3}$$

ここに、 m_s : 質点系の質量、 m_d : 慣性接続要素の質 量効果である。また、慣性接続要素を有する振動系で は前報の検討より、 $\rho_s \iota \rho_s' \iota$ 、 $h_s \iota h_s' \iota$ 変化する。し たがって、Sc'、 $\delta' \iota t \iota t \iota (4)$ 、(5)のように表される。

$$Sc' = 4\pi \frac{\rho_{s}'}{\rho} h_{s}' = 4\pi \frac{(1+\gamma)\rho_{s}}{\rho} \frac{h_{s}}{\sqrt{1+\gamma}}$$
$$= \sqrt{1+\gamma}Sc \qquad (4)$$
$$\delta' = \frac{\rho_{s}'}{\rho} h_{s}' = \frac{(1+\gamma)\rho_{s}}{\rho} \frac{h_{s}}{\sqrt{1+\gamma}} = \sqrt{1+\gamma}\delta \qquad (5)$$

ただし,
$$\rho_{s}' = (1 + \gamma)\rho_{s}$$
, $h_{s}' = h_{s}/\sqrt{1 + \gamma}$

ここに、 ρ_{s}' :慣性接続要素を考慮した構造物の密度、 h_{s}' :慣性接続要素を有する振動系の減衰定数である。 式(4)、(5)より、原振動系に比べてSc、 $\delta i \sqrt{1+\gamma}$ 倍さ れることから、慣性接続要素を有する振動系は原振動 系より空力安定性が向上することが予測される。

3. 二次元正方形角柱に関する検討 3.1. 実験諸言

Fig.1 に使用した空力振動実験モデルとその測定 孔位置を示す。図に示すように圧力測定孔は、1 面に 16 点、4 面で計 64 点設けた。気流は、空力不安定振 動現象が表れやすく、慣性接続要素の安定性につい て調べやすいほぼ一様流に近いものとした。Scは、 ρ_s が 49、97kg/m³であるのに対し、原振動系で 30、10 となるようにh_sをそれぞれ定めた。γは原振動系では $\gamma = 0.0$ であり、0.0、1.0、2.0の三段階とした。Sc'、 ρ'_s 、h_s'は、Table1のように定まる。応答値のサンプ リング間隔は、2msec とした。サンプリングデータ 数は、16384 個を 1 セットとし、3 セット計測し、各 値を平均し代表値とした。対象とした無次元風速 *Vr'*(= $\sqrt{1+\gamma}$ Vr = $\sqrt{1+\gamma}$ V/n_sB、 \overline{V} : 平均流速、B: 見つけ幅)の範囲は 3~35 とした。



Fig.1 Elevation of the model of 2-dimentional square prisms

Study on Aerodynamic Stability of Structures Using the Inertial Mass

Hiroki KOBAYASHI and Makoto KANDA

3.2. 実験結果および考察

Fig.2 にSc = 30及びSc = 10の応答曲線を示す。なお、縦軸は無次元振幅 \tilde{Y} (= $\sqrt{2} \cdot Y_{rms}$ /B、 Y_{rms} :応答変位の標準偏差)、横軸は無次元風速Vrである。

まず, Sc = 30の場合について述べる。Vr' =4 付近 で応答が立ち上がり, Vr' =7~10 付近でピークとな るような渦励振が発生している。それより高風速に なると,一旦渦励振は収まりさらに高風速領域では ギャロッピング振動が発生している。原振動系にお いて,渦励振が発生している場合,慣性接続要素の 質量効果を増大させるほど渦励振のピークの応答値 は小さくなっている。この現象は, ρ_s が 49, 97kg/m³ であっても,同様の傾向を示す。

次に、Sc = 10の場合について述べる。 γ = 0.0, 1.0 では、風速をいくら上昇させても応答は計測リミッ トを超え、収束が確認されなかった。このことから、 γ = 0.0, 1.0 では低風速フラッターが発現していると 推察される。 γ = 2.0では、Vr' =4 付近で応答が立ち 上がり、Vr' =8~10 付近でピークとなるような渦励 振が発生している。Fig.3 にSc = 10, ρ_s = 97kg/m³, h_s = 3.0%における外力の卓越振動数に関 する外力と応答の位相角 φ を示す。縦軸は位相角 φ ,

横軸は無次元風速Vr'であるなお、参考のために応答 曲線を同図に示す。位相角に着目すると、γ=0.0、 1.0 ではφは約 20deg で計測リミットに達している。 $\gamma = 2.0$ では、応答が増大している時、 φ は約 30deg まで徐々に増加し、一度応答が収束した時にφは約 180deg を示す。その後, 渦励振が収まるとφは約 180deg を示す。これらのφの変化から, γ = 0.0, 1.0と γ=2.0では、空力不安定振動のメカニズムが異なる と考えられる。慣性接続要素の質量効果を増大させ ると本来低風速フラッターが発現する領域で低風速 フラッターが発現せずに渦励振が発現するようにな る。以上をまとめると、応答曲線上、位相角曲線上 の現象は、 $\gamma = 0.0$ 、1.0の際は、 ρ_s が49、97kg/m³で あっても、ともに低風速フラッターが発生している。 $\gamma = 2.0$ では、 ρ_s が 49kg/m³の際には、一度計測リミ ットを超えた後に応答が収束し、すぐに応答が増大 し再度計測リミットを超えた。それに対し、ρ_sが 97kg/m³の際には、一度も計測リミットを超えずに 渦励振が発生し収束した後,徐々に応答が増大した。 なお, γ = 2.0では, γ = 0.0, 1.0で低風速フラッター 振動が発生している場合の0deg付近から30deg付近 に徐々に変化するのとは異なり、Sc=30の渦励振が



Fig.3 Phase angle of 2-dimentional square prisms (Sc = 10, ρ_s = 97, h_s = 3.0)

発生しているときと同様に渦励振により応答が立ち 上がり始めた頃は、 φ は約 10~40deg を示し、ピー ク時で 60deg となる。その後、渦励振が収まると φ は 約 180deg を示すような位相角の変化が見られた。構 造物の空力振動モードは、応答曲線だけでなく、位 相角を見てもその違いが解かる。

慣性接続要素の質量効果を増大させるほど渦励振 が発生した場合にはその応答のピーク値が低減され たり、低風速フラッター振動が渦励振に変化したり するなど、空力安定性が向上することがわかった。 なお、Fig.2の無次元風速は $\sqrt{1+\gamma}V_r$ であるから、 γ の 値が大きいほど応答の立ち上がる実風速は低くなる ことに注意を要する。

4. 三次元正方形角柱に関する検討 4.1. 実験諸言

Fig.4 に使用した空力振動実験モデルとその測定 孔位置を示す。圧力測定孔は、1面に50点、4面で 計200点設けた。気流は乱れの少ないほぼ一様流で あるものを使用した。 δ は、 ρ_s が92、183 kg/m³であ るのに対し、原振動系で0.50、0.25となるようにh_sを それぞれ定めた。 γ は原振動系では $\gamma = 0.0$ であり、0.0、 1.0、2.0の三段階とした。 δ '、 ρ'_s 、h_s'は Table2 のよ うに定まる。応答値のサンプリング間隔は、2msec とした。サンプリングデータ数は、8192 個を1セッ トとし、3セット計測し、各値を平均し代表値とした。 対象とした無次元風速Vr'の範囲は 5~25 とした。



4.2. 実験結果および考察

Fig.5 に δ = 0.50及び δ = 0.25の応答曲線を示す。 なお、縦軸は応答変位角の標準偏差 θ_{rms} 、横軸は無 次元風速Vr'である。

まず, δ = 0.50の場合について述べる。Vr' =7~8 付近で応答が立ち上がり, Vr' =10付近でピークとな るような渦励振が発生している。それより高風速に なると、渦励振は収束する。渦励振領域において、 慣性接続要素を増大させるほど渦励振のピークの応 答値が小さくなっている。この傾向は二次元正方形 角柱の場合と同様であり、p_sが 92, 183kg/m³であっ ても、同様の傾向を示す。

次に、 $\delta = 0.25$ の場合について述べる。 $\gamma = 0.0$ で は、風速の上昇とともに応答は上昇し、計測リミッ トをVr'=11付近で超え、これ以上いくら風速を上昇 させても応答の収束が確認されなかった。このこと から、低風速フラッターが発現していると推察され る。ρ_s =92kg/m³のγ =1.0 では, Vr' =8 付近で応答 が立ち上がり、Vr'=12付近で計測リミットを一旦超 え、Vr'=14付近で再び応答値が算出できた。このこ とにより、渦励振の収束が確認できた。 $\rho_s = 92 \text{kg/m}^3$ の $\gamma = 2.0$ 及び $\rho_s = 183$ kg/m³の $\gamma = 1.0$, 2.0 では, Vr'=8 付近で応答が立ち上がり, Vr'=10~11 付近 でピークとなるような渦励振が発生している。この ことからγ=1.0, 2.0 では渦励振が発現していると推 察される。Fig.6 に δ = 0.25, ρ_s = 183kg/m³, h_s = 0.50%における外力の卓越振動数に関する外力と応 答の位相角φを示す。縦軸, 横軸は Fig.3 と同様であ る。なお、参考のために応答曲線を同図に示す。位 相角に着目すると $\gamma = 0.0$ では φ が約30degで最終的 に応答が発散している。γ=1.0 では応答が増大して いる時, φ は約 40deg まで徐々に増加し, その後, 渦励振が収まると φ は約180degを示す。 $\gamma = 2.0$ では, 応答が増大している時, φは約 90deg まで徐々に増 加し、その後、渦励振が収まるとのは約 180deg を示 す。これらは、いずれも二次元正方形角柱の場合と 同様な傾向を示している。慣性接続要素の慣性効果 を増大させると、本来低風速フラッターが発現する 領域で低風速フラッターが発現せずに渦励振が発現 するようになる。以上をまとめると、応答曲線上, 位相角曲線上の現象は、 $\gamma = 0.0$ では、 ρ_s が 92、 183kg/m³であっても、ともに低風速フラッターが発 生している。 $\gamma = 1.0$ では、 ρ_s が 92 kg/m³の際には、 一度計測リミットを超えた後に応答が収束している。 それに対し、ρ_sが 183kg/m³の際には、一度も計測リ ミットを超えずに渦励振が発生し収束に至った。 $\gamma = 2.0$ では, ρ_s が 92, 183kg/m³であっても, とも に渦励振が発生した。

二次元正方形角柱と同様に,慣性接続要素の質量 効果を増大させるほど渦励振が発生した場合にはそ の応答のピーク値が低減されたり,低風速フラッタ 一振動が渦励振に変化したりするなど,空力安定性 が向上することがわかった。なお,Fig.5の無次元風 速は $\sqrt{1+\gamma}V$,であるから, γ の値が大きいほど応答の 立ち上がる実風速は低くなることに注意を要する。

5. 結論

MHATを用いて慣性接続要素を有する二次元及び三 次元正方形角柱の空力振動実験を実施した。このこと より, 慣性接続要素は, 渦励振発生時のピーク値を小 さくしたり, 空力振動モードをフラッター振動から渦 励振に変化させたりするなど、構造物の空力安定性を 向上させる効果を有する。この傾向は二次元正方形角 柱、三次元正方形角柱共に変わらない。

「参考文献」

- 1) 小宮巧,神田亮,小林啓樹:慣性接続要素による構造物の風 応答制御に関する基礎的研究,日本建築学会構造系論文集 日 本建築学会構造系論文集 79(706), 1773-1781, 2014-12 日本 建築学会
- 2) Yuki Kato and Makoto Kanda: Development of a modified hybrid aerodynamic vibration technique for simulating aerodynamic vibration of structures in a wind tunnel. Journal of Wind Engineering and Industrial Aerodynamics. Volume 135, Pages 10-21, 2014.12
- 古橋剛,石丸辰治:慣性接続要素によるモード分離 慣性接 3) 続要素による応答制御に関する研究その1,日本建築学会構 造系論文集, 第576号, pp.55~62, 2004.2
- 石丸辰治:対震設計の方法 ダイナミックデザインへの誘い, 4) 株式会社建築技術, 2008
- 郭鈞桓,石丸辰治,古橋剛,秦一平:同調 D.M.システムを有 5) する構造物設計法に関する研究 長周期波及びパルス波地震 動に対する次世代超高層構造物の制震設計、日本建築学会構 造系論文集, 第686号, pp.693~702, 2013.4
- 6) 斉藤賢二、井上範夫: 慣性接続要素を利用した粘性ダンパー をもつ制振構造の最適応答制御に関する一考察、構造工学論

文集, Vol.53B, pp.53~66, 2007.3

- 7) 柴田和彦, 飯山文也, 五十幡直文, 袖山博, 奥村敦史, 久田 俊明:慣性接続要素を用いた免震装置の開発 その1.基本特 性試驗, 日本建築学会大会学術講演梗概集, B-2, pp.731~732, 2006.9
- 斉藤賢. 井上範夫:慣性接続要素を利用した粘性ダンパー 8) をもつ制振構造の最適応答制御に関する一考察 最適設計に おける線形粘性要素の等価非線形粘性要素への置換法、日本 建築学会技術報告集,第13巻,第26号, pp.457~462, 2007.12
- 9) 荒井達朗,油川健樹,五十子幸樹,堀則男,井上範夫:同調 粘性マスダンパーの有効性の検証と弾塑性構造物への適用性, 日本建築学会構造系論文集,第74巻,第645号, pp.1993~2002, 2009.11
- 10) 村上翔,吉富信太,辻聖晃,竹脇出:慣性接続要素を含む構 造物の定点理論を用いた構造制御 慣性接続要素と粘性ダン パーが直列接続された場合、日本建築学会近畿支部研究報告 集,構造系第51号, pp.57~60, 2011.5
- 11) 由川太一,長瀬拓也,池永昌容,五十子幸樹,井上範夫:等 価線形モデルを用いた軸力制限機構付き同調粘性マスダンパ -の有効性の検討,日本建築学会東北支部研究報告集,構造 系第75号, pp.113~116, 2012.6
- 12)Wang F-C, Chen C-W, Liao M-K and Hong M-F : Performance analyses of building suspension control with inerters, Proceedings of the 46th IEEE Conference on Decision and Control, New Orleans, LA, USA pp.3786~3791, 2007.12
- 13)I.F. Lazar, S.A. Neild and D.J. Wagg : Using an inerter-based device for structural vibration suppression, Earthquake Engng Struct. Dyn. Vol.43, Issue 8, pp.1129~1147, 2014.7
- 14)Irina Lazar and S.A.Neild, D.J.Wagg : Inerter-based Vibration Suppression Systems for Laterally and Base-Excited Structures, Proceedings of the 9th International Conference on Structural Dynamics EURODYN 2014, Portugal, pp.1525~1530, 2014.7



Fig.6 Phase angle of 3-dimentional square prisms ($\delta = 0.25$, $\rho_s = 183$, $h_s = 0.50$)