T2R2 東京科学大学 リサーチリポジトリ Science Tokyo Research Repository

論文 / 著書情報 Article / Book Information

論題(和文)	応答と制御力を考慮した超高層アクティブ免震のためのガストファク ター方法 (その1:予測方法と数値例)
Title(English)	Gust factor approach for high-rise active base-isolated buildings considering response and control force Part 1: Estimation method and numerical examples
著者(和文)	佐藤大樹, 陳引力, 宮本皓, 佘 錦華
Authors(English)	Daiki Sato, Yinli Chen, Kou Miyamoto, Jinhua She
出典(和文)	│ 日本建築学会大会学術講演梗概集, , , pp. 779-780
Citation(English)	, , , рр. 779-780
発行日 / Pub. date	2022, 9

応答と制御力を考慮した超高層アクティブ免震のためのガストファクター方法 (その1:予測方法と数値例)

アクティブ制御	免震構造	LQR
ガストファクター	重み行列	最大制御力

1. はじめに

地震から建築物を防ぎ、被害を最小限にすることを目的と して、多くの建築物で免震構造を採用するケースが増えてい る¹⁾。また、近年では、制御性能をさらに向上させることを目 的として、アクティブ制御と組み合わせる手法(アクティブ 免震)も提案され、実現例も報告されている²⁾。アクティブ制 御を用いることで、従来のパッシブ制御よりも見掛け上高い 減衰定数が得られ、優れた制御性能が得られる一方で、設計 のためのパラメーターが増える欠点がある。また,耐風設計 の場合,風力の継続時間が長く,応答は複数ケースのアンサ ンブル平均で計算され³⁾,試行錯誤的な設計に莫大な探索と 数値シミュレーションが必要となり,設計の見通しが悪くな る。

この問題に対し,筆者らは風方向風力を受けるアクティブ 免震のための簡易設計方法を提案した⁴⁾。この方法は従来の パッシブ設計に広く用いられるガストファクター方法をアク ティブ免震に拡張し,試行錯誤と数値シミュレーションを行 わずに,制御系の最大応答と最大制御力の予測を可能にした。 本報その1では,複数の数値例を用いて前報で提案した方法 の妥当性を確認する。

2. 制御対象モデルと入力風力の概要

本報における建築物モデルの概要を Fig. 1 に示す。解析対象のモデルを高さH = 100 mの超高層免震建築物とし、建築物の上部構造を 10 質点せん断モデルでモデル化した。上部構造の各層の剛性 k_i は文献⁵⁾より与えられ、減衰は剛性比例型モデルを用いる。上記の 10 質点の上部構造モデルの下に天然系積層ゴムと線形のオイルダンパーで構成される免震層を設置し、11 質点のモデルとして免震モデルの解析を行う。建築物モデルの諸元を Table 1 に示し、運動方程式を次式に示す。

 $M\ddot{X}(t) + C\dot{X}(t) + KX(t) = E_FF(t) - E_uu(t)$ (1)ここに、M は質量マトリックス、K は剛性マトリックス、Cは減衰マトリックス、X は変位ベクトル、F は風力ベクトル、u は制御力である。 $E_F \ge E_u$ はそれぞれ F と u の入力マトリックスである。

本報では、モデルに作用する風力を風向角 0°, 再現期間 500 年の 12 ケースの風方向風力とし、風洞実験結果 ^のを用いる。 応答は 12 ケースのアンサンブル平均より計算される。Fig. 2 に各ケース層風力とそのアンサンブル平均を示す。

3. 制御系の設計

式(1)の運動方程式を次式の状態方程式に変換する。

正会員	○佐藤大樹*1	同 陳	引力*2
同	宮本 皓 ^{*3}	同余	錦華*4

$$\dot{\mathbf{z}}(t) = \mathbf{A}\mathbf{z}(t) + \mathbf{B}_{\mathbf{F}}\mathbf{F}(t) - \mathbf{B}_{\mathbf{u}}u(t)$$
(2)

になる。ここに, z: 状態ベクトル, A: システムマトリック ス, B_F: 地震入力ゲイン, B_u: 制御入力ゲインである。z, A, B_Fは式(5)による。

$$\mathbf{z}(t) = \begin{bmatrix} \mathbf{X}(t) \\ \dot{\mathbf{X}}(t) \end{bmatrix}, \quad \mathbf{A} = \begin{bmatrix} \mathbf{0} & \mathbf{I} \\ -\mathbf{M}^{-1}\mathbf{K} & -\mathbf{M}^{-1}\mathbf{C} \end{bmatrix}, \quad (3a, b)$$
$$\mathbf{B}_{\mathbf{F}} = \begin{bmatrix} \mathbf{0} & \mathbf{M}^{-1}\mathbf{E}_{\mathbf{F}} \end{bmatrix}^{\mathrm{T}}, \quad \mathbf{B}_{\mathbf{F}} = \begin{bmatrix} \mathbf{0} & \mathbf{M}^{-1}\mathbf{E}_{\mathbf{F}} \end{bmatrix}^{\mathrm{T}}. \quad (3c, d, e)$$

ここで、制御力u(t)は以下の制御則に従う。 $u(t) = \mathbf{K}_{\mathbf{P}}\mathbf{z}(t) = [\mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{D}} \quad \mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{V}}][\mathbf{X}(t) \quad \dot{\mathbf{X}}(t)]^{\mathrm{T}}$ (4) ここに、 $\mathbf{K}_{\mathbf{P}}$: フィードバックゲインであり、 $\mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{D}}$ と $\mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{V}}$ はそ

ここに, Kp: フィートハックワイン じめり, KpD と Kpv はそ れぞれ変位および速度応答に対するフィードバックゲインで ある。Fig.3 に制御系のブロック線図を示す。

本報では Linea quadratic regulator (LQR)を用いて, コントロ ーラゲインを設計し、次式の評価関数 J を最小にするように 決定される。

$$J = \int_0^\infty [\mathbf{z}^{\mathrm{T}}(t)\mathbf{Q}\mathbf{z}(t) + u^{\mathrm{T}}(t)Ru(t)]\mathrm{d}t$$
 (5)

ここで,QとRはそれぞれ状態と制御力に対する重みである。 本報ではRを1と固定し,Qを次式のようにする。

 $Q = 10^{\alpha} \text{diag}(\mathbf{q})$ (6) ここに、 α は重み係数である。本報では以下の6ケースの \mathbf{q}

を用いる	0					
Case	1	2	3	4	5	6
$ \begin{array}{r} x_{0} \\ x_{1} \\ \vdots \\ x_{9} \\ x_{10} \\ \dot{x}_{1} \\ \vdots \\ \dot{x}_{9} \\ \dot{x}_{1} \\ \vdots \\ \dot{x}_{9} \\ \dot{x}_{10} \\ \end{array} $	$\begin{bmatrix} 1\\ 0\\ \vdots\\ 0\\ 0\\ \cdots\\ 0\\ 0\\ \vdots\\ 0\\ 0 \end{bmatrix}$	$\begin{bmatrix} 0\\0\\\vdots\\0\\1\\\\0\\0\\\vdots\\0\\0\end{bmatrix}$	$\begin{bmatrix} 1\\0\\\vdots\\0\\1\\\\0\\0\\\vdots\\0\\0\end{bmatrix}$	$\begin{bmatrix} 1\\1\\\\\\\\1\\\\\\1\\\\\\\\\\0\\\\0\\\\0\\\end{bmatrix}$	$\begin{bmatrix} 1\\ 0\\ \vdots\\ 0\\ 0\\ \cdots\\ 1\\ 0\\ \vdots\\ 0\\ 0 \end{bmatrix}$	1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1 1
	18.3 6	13 /) / 1	7)-1-			

$$\mathbf{K}_{\mathbf{P}} = -\mathbf{B}_{\mathbf{u}}^{\mathrm{T}}\mathbf{P}$$

で計算され,ここで,**P** は次式表されるリカッチ代数方程式の解である⁷。

$$\mathbf{A}^{\mathrm{T}}\mathbf{P} + \mathbf{P}\mathbf{A} - \mathbf{P}\mathbf{B}_{\mathbf{u}}\mathbf{R}\mathbf{B}_{\mathbf{u}}^{\mathrm{T}}\mathbf{P} + \mathbf{Q} = \mathbf{0}$$
(8)

4. 最大変位と最大制御力の数値例

本報ではガストファクター方法(平均値にガストファクタ ーを乗じる)を用いて,最大変位と最大制御力を予測する。 予測式を以下に示し,その詳細と記号については文献を参照 する。

Gust factor approach for high-rise active base-isolated buildings	SATO Daiki
considering response and control force	CHEN Yinli
Part 1: Estimation method and numerical examples	MIYAMOTO Kou
	SHE Jinhua.

$$\overline{\mathbf{X}} = \mathbf{K}_{\mathbf{eq}}^{-1} \overline{\mathbf{F}} \tag{9}$$

$$\bar{u} = \mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{D}}\mathbf{X} = \mathbf{K}_{\mathbf{P}\mathbf{D}}\mathbf{K}_{\mathbf{eq}}^{-1}\mathbf{F}$$
(10)

$$G_D = 1 + g_D \frac{c_g}{C_g} \sqrt{1 + \phi_D^2 R_D}$$
(11)

$$G_{u} = \sqrt{G_{D}^{2} + G_{V}^{2}} = \sqrt{G_{D}^{2} + \left(\frac{\mathbf{K}_{PV}\boldsymbol{\Phi}_{m1}(x_{0,max} - \bar{x}_{0})\omega_{m1}}{\mathbf{K}_{PD}\boldsymbol{\Phi}_{m1}\bar{x}_{0}}\right)^{2}} \quad (12)$$

式(9)~(12)を用いて、数値シミュレーションを行わずに、制 御系の最大変位と最大制御力を予測できる。Fig. 4~9 に予測値 と数値シミュレーションから得られた真値との比較を示す。 Fig. 4~9 より,以下のことがわかる。

- 全てのケースにおいて,平均変位と平均制御力の予測値が 真値と精度良く一致する。
- Case 5 において、ガストファクターの予測値が β=15 付近 に極値を持つ。

Cases 1.3 and 5 においては制御力のガストファクターが精 度良く予測されているが、Cases 2,4 and 6 においては制御 力のガストファクターの予測誤差が極めて大きい。

5. まとめ

本報その1では,6ケースのLQR 重みマトリックスを構築 し、前報で提案した平均変位、平均制御力、変位のガストフ ァクターと制御力のガストファクターの予測式の精度検証を 行った。数値例により、一部のケースにおいて、制御力の予 測誤差が大きいことが確認した。その2ではその原因につい て分析する。

参考文献

参考文献はその2にまとめて示す



*2東京理科大学 工学部建築学科 博士

- *3清水建設 技術研究所 博士 (工学)
- *4 東京工科大学 工学部機械工学科 博士 (工学)
- *2 Tokyo Univ. of Science, Faculty of Eng., Dept. of Arch., Ph.D.
- *3 Shimizu Corporation, Institute of Tech., Dr. Eng.

^{*4} Tokyo University of Tech., Dept. of Mech. Eng., Dr. Eng.