論文 No. 86-0657 A

日本機械学会論文集(C編) 53巻487号(昭62-3)

感度解析を用いた振動システムの同定* (第2報、ばねで支持された剛体系への適用)

鞍谷文保**, 藤川 猛***, 沖田耕三**

System Identification of Vibration Systems Using Sensitivity Analysis (2nd Report, Application to a Rigid Body System Supported by Springs)

Fumiyasu KURATANI, Takeshi FUJIKAWA, and Kozo OKITA

A method based on sensitivity analysis is presented for identifying the moment of inertia, spring constants and location of the center of gravity of a rigid body system supported by springs. This method is used to examine a technique for determining spring constants, spring locations and their arrangement so that the desired natural frequencies can be in tune. Further, the moment of inertia and the location of the center of gravity are identified from modal parameters measured in a vibration test model. The results of this investigation will be valuable in applications to vibrationproof-foundation design.

Key Words: Vibration, System Identification, Sensitivity Analysis, Rigid Body System, Modal Parameter, Vibration-Proof-Foundation Design

1. まえがき

機械の防振支持設計では,通常機械から発生する励 振力の周波数に対して, 垂直方向の固有振動数が低く なるように支持ばねのばね定数が選定される. さらに 水平方向など他のモードの振動が問題になるときは, それらの固有振動数が主要な励振周波数より低くなる か,あるいは励振力が多数の周波数を含む場合には, 固有振動数が周波数の谷間になるようにばね定数や支 持位置が調整される(1). このような調整は従来試行錯 誤的に行うのが普通であって,低次モードに対しては 振動絶縁や共振回避が達成できても, 高次モードの共 振まで避けるのは困難な場合も多い. このような場合 には,望ましい固有振動数配置になるようなばね定数 や支持位置を求める手段があれば、防振設計が行いや すくなる。ところで固有振動数のチューニングを行う には、まず支持すべき物体の質量、慣性モーメント、 重心位置などの値を正確に把握し,次いで所望の固有

振動数が得られるように、ばね定数の選定や支持位置、 質量分布の改善などをはかる必要がある。慣性モーメ ントや重心位置の値は設計図面から算定できるが、複 雑な形状のものになると算定の労力が大変であり誤差 も生じやすい.別の方法として、系を自由状態にして 測定する大久保ら⁽²⁾の方法もあるが、専用の試験設備 が必要であり実際の運転状態での測定が困難な場合も ある. このようなときは、仮の防振支持あるいは試作 状態における振動測定データを基に, 慣性モーメント や重心位置の値が同定できれば、実機のより精度の良 い値を得ることができる、さらに既設の状態でのばね 定数など系の定数が同定できれば,設計目標との差異 や既存設備の防振機能診断も可能となり、より最適化 がはかられる. ところが防振設計において, 固有振動 数を目標の値に分散配置するための方法は従来試行錯 誤的に行われており,系統的に系の定数を定めてゆく 方法は見当たらない. また振動測定データから系を同 定する方法は[M],[K]などの特性行列の形で同定す る方法として、長松ら(3)(4)や岡田ら(5)の研究が見られ るが、慣性モーメントさらには長さの次元を持つ重心 位置などの物理定数までを, 直接同定した例は, まだ 見られないようである.

そこで本報では,前報(6)の感度解析による同定手法

^{*} 昭和 61 年 11 月 24 日 関西支部第 246 回講演会において講 演, 原稿受付 昭和 61 年 5 月 22 日.

^{**} 正員,兵庫県立工業試験場(10654 神戸市須磨区行平町 3-1-12).

^{***} 正員,(株)神戸製鋼所要素技術センター(画651 神戸市中央. 区脇浜町1-3-18).

をこのような問題に拡張し,防振設計における固有振 動数のチューニングおよび実測データから慣性モーメ ント,重心位置,ばね定数などを算定する手法を検討 する.

2. 解析理論

2・1 振動解析と逆問題 本報で対象とする剛体 系は、図1に示すように剛体が多数のばねで支持され たモデルである。通常このようなモデルの振動解析で は質量, 慣性モーメント, 重心位置, ばね定数, ばね支 持位置などのモデル定数を与えて固有値解析を行い、 固有値,固有ベクトルなどのモード特性を求める.し かし本研究では、逆にいくつかの固有値、固有ベクト ルを与えて質量,慣性モーメント,重心位置,ばね定 数を同定する手法を考える. ばね定数を同定する場合 には、図1のような多数のばねのばね定数をそれぞれ に同定することはできないので、図2に示す3個の並 進ばねと3個の回転ばねのばね定数を同定した後、同 定した6個のばね定数から図1のばねのばね定数を定 める、図1と図2のばね定数の関係は後述する。重心 位置を同定する場合には,重心位置をある定義した点 からの絶対位置として表す必要があるため、任意なあ る点を原点とし,空間に固定された固定座標系で運動 方程式を考える。今,図2に示すように固定座標系を O-XYZ,同定計算の初期値として与えられる剛体の 重心を原点とする重心座標系を G-X'Y'Z', ばね座標 系をK-X"Y"Z"とする. ただしX',Y',Z' 軸および X", Y", Z" 軸は固定座標系の X, Y, Z 軸と平行にな るように、またばね座標系の原点は図1の多数のばね の弾性中心になるように選んだとする. 剛体の質量を m, X', Y', Z' 軸まわりの慣性モーメントを Jxx, Jyy, Jzz, 慣性乗積をJzy, Jyz, Jzx, 固定座標系における重心 位置を G(G_x, G_y, G_z), ばね座標系の原点位置を K(S_x, Sy, Sz), X", Y", Z" 軸方向の並進ばね定数を Kx, Ky,



図 1 剛体系モデル

 K_{s} , 軸まわりの回転ばね定数を K_{ϕ} , K_{θ} , K_{ϕ} とする.また剛体の X', Y', Z' 軸方向の並進変位を x', y', z', 軸まわりの回転変位を ϕ' , θ' , ϕ' とすれば, 微小変位の範囲では重心座標系における慣性力ベクトルは



あるいは,

 $\begin{array}{c} U' = [T_m] U \\ F_m = [T_m]^T F' \end{array} \right\} \dots (2)$

ただし,

	[1	0	0	0	Gz	$-G_y$
	0	1	0	$-G_z$	0	G_x
[2]]_	0	0	1	G_y	$-G_x$	0
[1m]=	0	0	0	1	0	0
	0	0	0	0	1	0
	0	0	0	0	0	1

式(1),(2)より,固定座標系における慣性力ベクト ルは次式となる.



図 2 同定計算用モデル

(f''_x)	ſ	Kr	÷.	$\int x''$
f_y''		K_y	0	y"
f_z''		K	C2	z"
	=-		Kø	¢"
Mő		0	K_{θ}	0"
(M#)			K_{ϕ}	ι (_φ ")

あるいは,

となる.また固定座標系における変位ベクトル U,弾性力ベクトル $F_k = \{f_{kx}, f_{ky}, f_{hz}, M_{h\phi}, M_{h\theta}, M_{h\psi}\}^T$ とば ね座標系における U'', F''の関係は次式となる.

 $\begin{array}{c} U'' = [T_k] U \\ F_k = [T_k]^T F'' \end{array} \qquad \dots \qquad (5)$

ただし,

	[1	0	0	0	Sz	-Sy]	
	0	1	0	$-S_z$	0	Sx	
[77]	0	0	1	S_y	$-S_x$	0	
$[I_h] =$	0	0	0	1	0	0	
	0	0	0	0	1	0	
	0	0	0	0	0	1	

式(4),(5)より,固定座標系における弾性力ベクト ルは次式となる.

[*T_m*]^{*T*}[*M*][*T_m*]*Ü*+[*T_k*]^{*T*}[*K*][*T_k*]*U*=0 …(7) 通常の振動解析では,式(7)に対応する次式の固有 方程式

 $[T_k]^r[K][T_k]N_j=\lambda_j[T_m]^r[M][T_m]N_j ...(8)$ を解いて 6 組の固有値 λ_j , 固有ベクトル $N_j(j=1...6)$ の固有ペアを求めることになるが,本研究では逆にい くつかの固有値,固有ベクトルを与えてモデル定数を 同定することを目的としており,以下その手法につい て説明する.基本的考え方は前報で述べたので,重複 する箇所は簡単に述べる.手法として感度解析を用い る方法を採用し,次のように行う.

(1) 同定すべきモデル定数(以下モデル変数と呼ぶ)および目標とするモーダルパラメータ(以下目標 と呼ぶ)を選定,設定する.

(2) モデル変数の初期値を与えて固有値解析,感

度解析を行い, 初期モデルのモーダルパラメータ, モ ーダルパラメータ感度を算出する.

(3) 算出した感度を用いて,初期モデル変数修正 後のモーダルパラメータを予測し,その予測値と目標 との偏差を最小にするようにモデル変数を修正する。

(4) 修正されたモデル変数を用いて同様の過程を 収束するまで繰返す.

図2のモデルのばね定数が同定された場合に,図1 の多数のばねのばね定数,ばね支持位置を定める考え 方を示す。図1のそれぞれのばね支持位置における X",Y",Z" 軸(図2のK-X"Y"Z" 座標系と同じとす る)方向のばね定数を k_{xi}, k_{yi}, k_{zi} ,支持位置を $L_i(L_{xi}, L_{yi}, L_{zi})(i=1,...,n:n はばね支持点の個数)とする$ と,図2の6個のばね定数との関係は次のようになる.

$$\sum_{i=1}^{n} k_{xi} = K_{x}$$

$$\sum_{i=1}^{n} k_{yi} = K_{y}$$

$$\sum_{i=1}^{n} k_{zi} = K_{z}$$

$$\sum_{i=1}^{n} (L_{zi}^{2} k_{yi} + L_{yi}^{2} k_{zi}) = K_{\phi}$$

$$\sum_{i=1}^{n} (L_{xi}^{2} k_{zi} + L_{zi}^{2} k_{xi}) = K_{\theta}$$

$$\sum_{i=1}^{n} (L_{yi}^{2} k_{xi} + L_{xi}^{2} k_{yi}) = K_{\phi}$$

以上の方程式を解いて未知ばね定数と支持位置を求 めることになるが、一義的に決定できるのは6個の未 知数であるから、(未知数の数-6個)の制約条件を付 けて解く.

2・2 感度解析⁽⁷⁾ モデル変数の修正量を求める 際に必要な感度の計算法について説明する.ここでは、 特に重心位置などの長さの次元を持つモデル変数の感 度を、前報の感度解析手法を拡張して求める.モデル 変数を一般に d_k と表すと、固有値 λ ,固有ベクトル N,は d_k の関数であるので、それらを初期値まわりに Taylor 展開すると次式となる.

$$\begin{array}{c|c} \lambda_{j} = \lambda_{j0} + \lambda'_{j0} \varDelta d_{k} + \cdots \\ N_{j} = N_{j0} + N'_{j0} \varDelta d_{k} + \cdots \end{array}$$
 (10)

式(10)における λ_i , N_i は, それぞれ固有値, 固有ベクトルの一次感度で次のようにして求める. 固有方程式 (8)を d_k について偏微分すると次式が得られる.

544

ここで $[M]', [K]', [T_m]', [T_k]' はそれぞれ <math>[M], [K], [T_m], [T_k]$ の各成分のうち、 d_k に関する成分だけを 残し、他の成分は零としたマトリックスとして簡単に 求められる.式(11)の左から N_j^{T} を乗じ、 $N_j^{T}[T_k]^{T}[K][T_k] = \lambda_j N_j^{T}[T_m]^{T}[M][T_m]$ の関係を用い れば、次式のように変形でき λ_j が求まる.

 $\lambda_{j}^{T} = \{N_{j}^{T}([T_{k}]^{T'}[K][T_{k}] + [T_{k}]^{T}[K]'[T_{k}]\}$

 $+[T_k]^T[K][T_k]')N_j$

 $-\lambda_j N_j^T([T_m]^T'[M][T_m] + [T_m]^T[M]'[T_m]$

 $+[T_m]^T[M][T_m]')N_j\}$

 $\{[T_k]^T[K][T_k] - \lambda_j [T_m]^T[M][T_m]\}N_j'$

 $=\{(\lambda_j^r[T_m]^r[M][T_m]+\lambda_j^r[T_m]^{r'}[M][T_m]$

 $+\lambda_j[T_m]^{T}[M]'[T_m]+\lambda_j[T_m]^{T}[M][T_m]')$

 $-([T_k]^{T'}[K][T_k]+[T_k]^{T}[K]'[T_k]$

以上の方法で, [M], [K]を構成するモデル変数だ けでなく, $[T_m]$, $[T_k]$ を構成する重心位置などの長さ の次元を持つモデル変数のモーダルパラメータ感度も 求めることができる.

2・3 モデル変数の同定法 通常, 剛体系モデル の振動実験により得られる情報は, 回転変位を直接測

							and the second s
m	kg	452.8	Jyz kg·m²	-4.422	kx	N/m	3.000X104
J xx	kg•m²	44.67	J zx kg·m²	-0.4599	ky	N/m	3.000X104
J уу	kg•m²	14.67	Gx m	-0.01250	k2	N/m	3.000X104
J 22	kg•m²	41.93	Gy M	-0.06250	Lx	12	0.3000
J xy	kg•m²	-1.769	Gz mi	0.2188	Ly	m	0.7500

表 1 立体モデルのモデル定数



図 3 立体モデル(固有値解析用モデル)

定することが困難であることより,固有振動数と剛体 の任意な点の並進変位から成る振動モード形と考えら れる.したがって同定を行う場合の目標として、3・2節 までの回転成分を含む固有ベクトル $N_j = \{X_{j}, Y_{j}, Z_{j}, \phi_{j}, \phi_{j}, \phi_{j}\}$ の形を用いるのではなく,測定したモード 形をそのまま目標として設定できるように,初期モデ ルの固有ベクトル,固有ベクトル感度を並進成分だけ から成るモード形およびその感度に変換することを考 える. 今,目標とする振動モード形 $\zeta_{j}^{*} = \{X_{1j}, ..., X_{ij}, Y_{1j}, ..., Y_{mj}, Z_{1j}, ..., Z_{nj}\}(l, m, n はそれぞれ図 2 の X,$ Y, Z 軸方向の測定点の個数)の各成分が得られた測 $定点の位置を <math>P_i(P_{xi}, P_{yi}, P_{zi})(i = l + m + n)$ とすると、 $\zeta_{j} と N_{j} および ζ_{j} と N_{j} の関係は次のようになる.$

 $\zeta_{j} = [T_{\rho}]N_{j}$ $\zeta_{j}' = [T_{\rho}]N_{j}'$ (14)

ただし,

表 2 各モデルの固有振動数(Hz)

Mode number	Initial model	Object model	Modified model
1st	1.994	1.994	1.986
2nd	2.460	2.460	2.460
3rd	2.591	2.591	2.593
4th	5.514	6.000	6.062
5th	6.559	. 8.750	8.810
6th	7.086	12.00	11.92



$$[T_{p}] = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 & P_{z_{1}} & -P_{y_{1}} \\ & \vdots & & \\ 1 & 0 & 0 & 0 & P_{z_{l}} & -P_{y_{l}} \\ 0 & 1 & 0 & -P_{z,l+1} & 0 & P_{x,l+1} \\ & & \vdots & & \\ 0 & 1 & 0 & -P_{z,l+m} & 0 & P_{x,l+m} \\ 0 & 0 & 1 & P_{y,l+m+1} & -P_{x,l+m+1} & 0 \\ & & \vdots & & \\ 0 & 0 & 1 & P_{y,l+m+n} & -P_{x,l+m+n} & 0 \end{bmatrix}$$

また固有振動数 f_i と固有値 λ_i の関係が $f_j = \sqrt{\lambda_j}/2\pi$ であることより,固有振動数感度 f'_i と固有値感度 λ'_i の関係は $f'_j = \lambda'_j/(8\pi^2 f_j)$ となる。この関係および式 (14)の関係式を式(10)に代入することにより,次式が 得られる。

$$f_{j} = \sqrt{\lambda_{j0}} / 2\pi + \lambda_{j0}' / (8\pi^{2}f_{j0}) \Delta d_{k} + \cdots$$

$$= f_{j0} + f_{j0}' \Delta d_{k} + \cdots$$

$$\zeta_{j} = [T_{p}] N_{j0} + [T_{p}] N_{j0}' \Delta d_{k} + \cdots$$

$$= \zeta_{j0} + \zeta_{j0}' \Delta d_{k} + \cdots$$

.....(15)

初期モデルに対して固有値解析,感度解析を行い, そのときの固有振動数 f_{j0} ,振動モード形 ζ_{j0} およびそ れぞれに対する感度 f_{j0} , ζ_{j0} が求まっており,目標とし て f^* , ζ^* が設定されたとする.そこで式(15)で得られ るモデル変数修正後の予測値 f_j , ζ_j が, f^* , ζ^* に接近 してゆくようにモデル変数の修正量 Δd_k を決めてゆ く.記号の統一化をはかるために予測値をまとめて ξ , 初期値を ξ_0 ,目標を ξ^* ,モデル変数の修正量を Δd , さらに感度をまとめて [V]とする.今,式(15)におい て二次以上の高次の感度を無視すると,モデル変数修 正後の予測値 ξ は,

> 表 3 改良されたモデルと初期 モデルのモデル定数の比較

M o d e l parameter		Initial model	Modified model	
kx	N/m	3.000X104	5.024X104	
ky	N/m	3.000X104	2.833X104	
kz	N/m	3.000X104	2.958X104	
Lx	m	0.3000	0.2524	
Ly	m	0.7500	1.0454	

式(17)に代入し, $E \ge \Delta d$ の成分 Δd_h について偏微 分して得られた式を零とおくことにより, 次の連立方 程式が導かれる.

 ${[V]^{r}[W][V]} \Delta d = [V]^{r}[W](\xi^{*} - \xi_{0}) \cdots (18)$ 式(18)を解くことにより Δd_{k} を求めることができる が,式(16)中の [V]は一次感度より成るマトリック スであるため,式(18)で得られた Δd_{k} が大きい場合 には予測値の誤差が大きくなり,最良なモデルとはい えない.したがって Δd_{k} の大きさを制限し,小さな修 正を積み重ねた反復計算により最良なモデル変数を求 める必要がある.

なお前報の考察より,目標を設定する場合に目標の 数をモデル変数の数より多くとり,式(18)の左辺の係 数マトリックスが特異にならないようにする.

3.計算例

提示した手法の妥当性と有効性を検討するために, 簡単な剛体系モデルを対象として同定計算,チューニ ング計算を試みた.

3・1 固有値解析結果を基にした同定計算例 同 定計算例として,既知のモデル定数から得られた固有 値解析結果を目標とする場合を示す.対象として図3 に示すように,ばね座標系の原点 K から X"方向に L_x, Y"方向に L_y だけ離れた,原点に対して対称な 4



図 5 鋼製供試体 (実験モデル)



546



(目標として実測データを用いる場合)

箇所を, X", Y", Z" 軸方向のばね定数がそれぞれ kx, ky, kzのばねで支持されている六自由度系の立体モデ ルを取り上げる. 座標系として, 固定座標系をばね座 標系と一致させ,重心座標系を固定座標系と平行にと った.表1に図3のモデルのモデル定数を示すが、表 中に記していないばね座標系におけるばね支持位置高 さ Lzは、すべてのばね支持位置高さが原点 K と一致 するため Lz=0となる.表1の値を用いて通常の固有 値解析を行うと、6個の固有振動数と回転成分を含む 6組の固有ベクトルが得られる、この固有ベクトルを、 式(14)の関係を用いて並進成分のみから成る振動モー ド形に変換する.ただし目標とするモード形の成分は, 剛体の運動を一義的に決定するのに最低必要な,図3 中の点aのZ方向,点bのX,Y,Z方向,点cのX, Z方向に対応する6成分とする。したがって目標の数 (以下 No と記す)は、最大6個の固有振動数と6×6個 のモード形成分の合計 42 個 (N₀=42) となる. ここで はこの42個の値を目標とし、同定計算用のモデル変 数として考えられる質量 m, 慣性モーメント Jzr, Jyy, Jzz, 慣性乗積 Jxy, Jyz, Jzx, 重心位置 Gx, Gy, Gz およ び12個のばねの合成ばね定数 Kx, Ky, Kz, Kø, Kø, Kø, Kø の合計16個のうち、質量mだけが既知の場合、mと すべてのばね定数が既知の場合および重心位置だけが 未知の場合の三とおりのモデル変数について同定計算 を行った.既知のモデル定数の値は、表1の値および 表1の値を式(9)に代入し算出した値を用いた。また 目標の重みはすべて1.0,モデル変数修正量 Adnは, 0.1 dk を超えないように制限した、モデル変数の初期 値を表1の値の80%の値として計算した場合の、繰

表 4 同定されたモデル変数とモデル定数の比較

	4.01	Case	1 (No =	2 (No = 30)		3 (No = 28)		
Parameter		Correct Value	Final Value	Error	Final Value	Error	Final Value	Error
m	kg	3.029	3.029 '	-	3.029	-	3.029	-
Jxx	kg•m²	7.238X10-3	7.255X10-3	0.23	7.143X10-3	- 1.31	7.480X10-3	3.34
Ј уу	kg•m²	6.916X10-3	6.945X10-3	0.42	6-927X10-3	0.16	7.359X10-3	6.4
J 22	kg•m²	1.208X10-2	1.231X10-2	1.90	1.226X10-2	1.49	1.217X10-2	0.75
Jxy	kg•m2	3.862X10-4	3.782X10-4	- 2.07	3.944X10-4	2.12	2.422X10-4	-37.28
J yz	kg•m²	6.373X10-4	6.497X10-4	1.95	6-264X10-4	- 1.71	6.067X10-4	- 4.80
J 2x	kg•m²	4.248X10-4	4.365X10-4	2.75	4.267X10-4	0.45	4.086X10-4	- 3.8
Gx		6.127X10-3	6.184X10-3	0.93	6.163X10-3	0.59	6.151X10-3	0.39
Gy	15	9.191X10-3	9.281X10-3	· 0.98	9.201110-3	0.11	9.183X10-3	- 0.09
Gz	5	1.521X10-2	1.520X10-2	- 0.07	1.508X10-2	- 0.85	1.515X10-2	- 0.39
kx	N/m	2.125X103	2.162X103	1.74	2.162X103	1.74	2.163X103	1.79
ky	N/m	2.125X103	2.161X103	1.69	2.161X103	1.69	2.162X103	1.70
kz	N/m	4.721X103	4.773X103	1.10	4.766X103	0.95	4.767X103	0.97
Lx	19	6.300X10-2	6.989X10-2	10.94	6.956X10-2	10.41	7.007X10-2	11.22
Ly		6.300X10-2	6.993X10-2	11.00	6.979X10-2	10.78	7.005X10-2	11.19

返し数と式(17)の偏差 E との関係を図4に示す.ただ し,計算はすべてパーソナルコンピュータ(HP 9816 S)で行った.図4において,モデル変数の数が3個の 場合には4回で,9個の場合には6回で,15個の場合 でも12回で偏差が10⁻⁴以下になり,同定されたモデ ル変数はすべて表1の値と等しくなった.

3・2 固有振動数のチューニング例 4・1節のモ デルを対象として、ばね定数、ばね支持位置を調整し て固有振動数を所望の値に分散配置するチューニング 例を示す.今,励振力として基本周波数5.5 Hz および 6.5 Hz を有すると想定した機械の防振支持において、 垂直方向の固有振動数が5.5 Hzの50%以下になる ように初期設計したモデルを、4・1節図3のモデルと 考える、表2の右から3列めに表1の値を用いて計算 した固有振動数を示すが,三次が垂直方向の固有振動 数であり、四次、五次がそれぞれ Y軸まわり、X軸 まわりのロッキングモードの固有振動数である.した がって、ここで想定した励振力に対して一次から三次 までは問題はないが、四次が5.5Hzの励振力と共振 しており、さらに五次が6.5 Hzの励振力と共振して いることになる、そこで、四次および五次の固有振動 数を移動させて共振回避させることを考えるが、一次 から三次までの固有振動数が大きくならないように、 しかも六次の固有振動数が5.5 Hzや6.5 Hzの2倍 高調波成分と共振しないようにしながら、四次の固有 振動数を励振周波数5.5 Hz と6.5 Hz の谷間に、五 次を6.5 Hz と5.5 Hz の2 倍高調波成分 11 Hz の谷 間にチューニングする。そのような目標として、表2 の右から2列めの6個の固有振動数を設定し、モデル 変数とした 6 個のばね定数 Kx, Ky, Kz, Kø, Kø, Kø を

調整するチューニング計算を行った。ただし、残りの 既知のモデル定数は4・1節同様表1の値を用いた.チ ューニングされたモデルの固有振動数を表2の右から 1列めに示すが、一次から三次までが移動せず、四次 が5.5 Hz と 6.5 Hz の谷間に, 五次が 6.5 Hz と 5.5 Hzの2倍高調波11Hzの谷間に、六次が11Hzと 6.5 Hz の 2 倍高調波 13 Hz の谷間にチューニングさ れていることがわかる. またチューニングされたモデ ル変数と初期モデルのモデル定数の比較を表3に示す が, x 方向のばね定数 kx および支持位置 Lx, Ly が大 きく変わっていることがわかる.ただし、表3の値は チューニングされた6個のばね定数を式(9)に代入 し、X"、Y"、Z" 各方向の四つのばねがすべて同一の 特性を有し、ばね座標系の原点 K に対して対称な位 置に取付けられるとして求めた, 一つのばねのばね定 数および支持位置である.

3.3 実測データからの設計諸元の同定 ここで は、対象として図5に示す鋼製の円盤と円筒より成る 剛体が、4個の同一のコイルばねで支持された構造体 を取り上げ,この供試体に対して振動実験を行い,固 有振動数,振動モード形を測定し,その情報を基に供 試体のモデル定数(設計諸元)を同定する. 座標系の とり方は4・1節と同様であり、図5中に固定座標系だ けを示す。また、このモデルの形状より算出した重心 位置,慣性主軸を参考のため図5に併記する.実験方 法は図5中に示す点a,b,c,dに加速度計を取付け, 剛体を自由振動させたときの点aのX方向の応答を FFT アナライザに導き, パワースペクトルを求める. 図6にパワースペクトルを示すが、図6中の6個のピ ークから固有振動数を知ることができる. 振動モード 形は点 d の X 方向の応答を規準とし, 点 a, b, c の加 速度計を順次 X, Y, Z 方向に取付け, 点 d の応答と の振幅比および位相差を固有振動数ごとに求めること で得た。その結果,モード形は一次,四次,六次が ξ方 向と n 軸、 ζ 軸まわりの振動が連成したモード形、 二 次,三次,五次が η 方向, ζ 方向と ξ 軸まわりの振動 が連成したモード形となっていた、このモデルのモデ ル定数としては、質量m、慣性モーメント J_{xx}, J_{yy} 、 Jzz, 慣性乗積 Jzy, Jyz, Jzz, 重心位置 Gz, Gy, Gz そして 4個のコイルばねの合成ばね定数 Kx, Ky, Kz, Kø, Kø, K₄の合計16個であるが、ここではmを除いた15個 のモデル定数を未知として同定計算を行う。目標とし ては、測定で得られた6個の固有振動数と図5中の点 aのX, Y, Z方向, 点bのY, Z方向, 点cのZ方向 の6成分から成る6組の振動モード形のうち、次に示 す三とおりの場合を考えた.

ケース1:一次から六次までのすべての固有振動数と 振動モード形(№=42)の場合。

ケース2:一次から六次までの固有振動数と一次から 四次までの振動モード形(N₀=30)の場合.

ケース3:一次から四次までのすべての固有振動数と 振動モード形(№=28)の場合.

目標の重みとして、固有振動数を10.0、振動モード形 を1.0とし、モデル変数の初期値を図5のモデルの質 量および形状から算出した値の90%の値として計算 を行った場合の、繰返し数と偏差 Eの関係を図7に 示す. 図7において、すべての場合に4回ぐらいで収 東状態に近くなっていることがわかる。また、表4に 三とおりの目標に対して同定されたモデル変数と、図 5のモデルの質量,形状から算出した慣性モーメント, 慣性乗積,重心位置,およびコイルばね定数算出式(®) から算出したばね定数との比較を示す。ただし同定さ れたモデル変数のうち, ばね定数 kr, ky, kz およびば ね支持位置Lx,Lyは、同定されたKx,Ky,Kz,Ke, Ko, Ko の値を式(9)に代入し、四つのコイルばねが同 じ特性を持ち,原点に対して対称な位置に取付けられ たとして求めた、一つのコイルばねのばね定数、支持 位置である.表4において、Lz、Lyの誤差が大きいの は正しい値として原点からばねの中心までの距離を考 えたためであり、実際のばね支持位置 Lx, Ly は原点 からばねの外側の端までの距離, すなわち Lx=Ly= 0.07 m ではないかと考えられる. Lx, Ly を除けばケー ス1,ケース2とも誤差は小さく,供試体の良い同定 が行われたと思われるが、ケース3の一次から四次ま でだけの情報を基に同定した場合には、ケース1,2に 比べて慣性モーメント(Jzz は除く)、慣性乗積に誤差 の大きいものがある. これは慣性モーメント, 慣性乗 積は五次・六次モードに影響を大きく及ぼすため、逆 に五次・六次モードの情報が全くない場合には、精度 良い同定が行われにくいと思われる。したがって同定 計算を行う場合には、少なくともすべての固有振動数 を目標に入れるべきであると考えられるが、モデル変 数の数が少ない場合にはこの条件をゆるめることがで きる.

4. 結 言

前報の感度解析による同定手法を拡張し,ばねで支 持された剛体系の慣性モーメント,ばね定数および重 心位置を,固有振動数,振動モード形の情報から同定 する手法を提示した。そしてこの手法を防振支持系の 固有振動数チューニングに応用すべく,所望の固有振 動数配置を達成するためのばね定数や支持位置の選定

548

を試みた.さらに仮設置された防振支持系の振動実測 データから,系の慣性モーメント,ばね定数および重 心位置を精度良く算定することをめざして,簡単な鋼 製モデルの振動実験を実施し,同定が良好に行えるこ とを示した.

以上により、本手法は剛体系の防振支持設計に有効 に活用できる見通しを得た。

文 献

(1) 谷口編,振動工学ハンドブック,(昭56),811,養賢堂.

討

論

(質問) 福田敏男(東京理科大学工学部)
 (1) 実験では、システム同定のためどのようなデ
 ータ(定常、非定常)を用いられたのか。

(2) 振動システム同定する際に,初期誤差はどの 程度まで許されるのか。

(回答) (1) 実測データからの同定計算におい て,目標として設定する固有振動数,振動モード形は, 図5に示す供試体において一次から六次までの各モー ドごとに励起しやすい位置を,それぞれインパクトハ ンマで加振し,自由振動させたときの応答から得た.

(2) 同定しようとする慣性モーメント,重心位置 などのモデル定数(以下モデル変数と呼ぶ)の初期値 設定の目安を定量的に述べることは困難である.たと えば,モデル変数の数が少ない場合と多い場合とでは, 初期値の誤差により収束性が大きく異なる.また,モ (2) 古川・大久保,昭和60年度精機学会春季大会学術講演会 論文集,(昭60-3),839.

(3) 大熊·長松, 機論, 50-464, C(昭 60), 719.

(4) 長松,モード解析,(昭60),165,培風館.

(5) 岡田・ほか2名, 機論, 51-471, C(昭 60), 3051.

(6) 藤川・鞍谷・ほか2名, 機論, 52-476, C(昭 61), 1224.

(7) 藤川・ほか3名, 機講論, No. 830-6 (昭 58-6), 254.

(8) ばね技術研究会編, ばねの設計, 第2版 (昭53), 53, 丸
 善.

デル変数の組合せによっても収束性が異なる. さらに, 目標とする固有振動数,振動モード形により,たとえ ば初期モデルが真のモデルの縮小,拡大モデルのよう に振動モード形は近いが,固有振動数が大きく異なる 場合には,初期値の誤差が大きくとも収束する. しか し,各モードの固有振動数が非常に接近している場合 や振動モード形が近い場合には真値に収束しにくい.

したがって、同定しようとする対象モデルやモデル 変数により初期値設定の目安が変わってくるが、本報 で取り上げた図3のモデルの場合には、重心位置(モ デル変数3個)だけを同定する場合に初期値を真値の 50%にしても8回の繰返し計算で真値に収束したが、 質量を除いた残りの15個のモデル定数を同定する場 合には、初期値を真値の80%にしても14回の繰返し 計算を要する。