### 計測自動制御学会東北支部 第172回研究集会(1997.12.9) 資料番号172-8

# 油圧式セミアクティブサスペンションによる車両の振動制御 Vehicle Vibration Control by Hydraulic Semi-Active Suspension

〇佐藤直人,林 叡,早瀬敏幸,飯村或郎 〇Naoto SATO, Satoru HAYASHI, Toshiyuki HAYASE, Ikuro IIMURA

## 東北大学 流体科学研究所 Tohoku University, Institute of Fluid Science

キーワード: 振動制御 (Vibration Control), セミアクティブダンパ (Semi-Active Damper), 数値シ ミュレーション (Numerical Simulation), 1/4 車両モデル (1/4 Car Model), 動特性 (Dynamic Characteristics)

**連絡先:**〒980-77 仙台市青葉区 2-1-1 東北大学 流体科学研究所 流動場制御研究部門 佐藤直人, Tel.: (022)217-5255, Fax.: (022)217- 5311, E-mail: g0005@reynolds.ifs.tohoku.ac.jp

## 1. 緒 曾

自動車のセミアクティブダンパ減衰力の制 御は、制振の観点から、多段階あるいは無段階 に制御するのが望ましいが、現在、そのような セミアクティブダンパは少なく、ほとんどが、 内部のオリフィス流路面積を数段階に切換え るタイプである.このため、車体の振動抑制に 効果的なスカイフック制御<sup>11</sup>はセミアクティブ サスペンションにはほとんど適用されていな い.

本研究で対象とするセミアクティブダンパ は無段階に減衰力が制御でき、サスペンション システムにおいてスカイフック制御が可能で ある.本研究では、このダンパに、スカイフッ ク制御を行い、乗り心地において重要である車 体加速度の周波数特性を改善することを目的 とする.

## 2. ダンパと 1/4 車両モデルの基 礎方程式

図1に、考察の対象とするセミアクティブダンパの模式図を示す.ダンパのピストンに連なる1軸は車体に接続され、シリンダに連なるⅡ 軸は車輪に接続される.このダンパは、油圧弁 式圧力調整機構をピストン内に組み込み、パイ ロット弁作動型の主弁の可変オリフィスによ ってダンパ減衰力を能動的に調整するように なっている.パイロット弁は、電磁力で弁開度 を連続的に調節し,主弁を駆動するパイロット 圧の調整を行う.また,上下シリンダ室の急激 な圧力変化を防ぐ目的でシリンダ外套にパッ ファタンク田を設けてある.

このダンパは、シリンダ伸長時と圧縮時で油 の主な流れが異なる.伸長時は Q<sub>a</sub>, Q<sub>b</sub>, Q<sub>b</sub>



図1 セミアクティブダンパの模式図

圧縮時は $Q_{a}, Q_{a}, Q_{\mu}, Q_{s}$ となる.

図2に、考察の対象とする2自由度の車両モ デルを示す.なお、本モデルでは、タイヤは線 形ばねの特性をもつと仮定した.

以下に車両モデルの基礎方程式を示すが、パ ッシブダンパとセミアクティブダンパの動特 性を表す基礎方程式は付録に示す.ただし、今 回対象としたセミアクティブダンパは、既報<sup>23</sup> における改良型Bのダンパである.一方、セミ アクティブダンパとの性能比較に用いるパッ シブダンパは、セミアクティブダンパのピスト ン部にオリフィスのみを設けたダンパである. 声体の)第4-194

車体の運動方程式

$$m_1 \frac{d^2 X_1}{dt^2} + k_1 (X_1 - X_2) + F_d = 0$$
 (1)

ただし,

$$F_d = A_{cu}P_u - A_{cd}P_d \tag{2}$$

車輪の運動方程式

$$m_2 \frac{d^2 X_2}{dt^2} + k_1 (X_2 - X_1) + k_2 (X_2 - X) - F_d = 0$$
(3)

### 3. 制御則

本研究で対象としたセミアクティブダンパ には、以下のような制約条件がある.

- パイロット弁に作用する電磁力 F<sub>m</sub>の最小値 は 0N,最大値は 10N である.
- ・パイロット弁および主弁の最大開度は, それ ぞれ 1.1mm, 2.4mm である.



(a) パッシブ

本研究では、車体の振動抑制に効果的なスカ イフック制御<sup>1)</sup>をセミアクティブダンパに対し て行った.この場合の理想的な減衰力  $F_a$ は次 式で与えられる.ただし、 $\delta$ は、図 2(b)に示す 仮想的なスカイフックダンパの減衰係数であ る.

$$\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) > 0$$
ならば、 $F_d = \delta \dot{X}_1$  (4)  
 $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) < 0$ ならば、 $F_d = 0$  (5)  
 $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) = 0$  の と き は 、  $\dot{X}_1 = 0$  と  
 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2 = 0$ の 2 つの場合が考えられる.  
 $\dot{X}_1 = 0$ のときは、理想的な減衰力  $F_d$ は次式で  
与えられる.

 $\dot{X}_1 = 0 \ \text{tb} \ \text{tf}, \quad F_d = 0 \tag{6}$ 

 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2 = 0$ のときは,線形モデルであれば減衰 力  $F_a$ は 0 になる.この制御により、フルアク ティブサスペンションに近い性能が得られる ことが知られている<sup>1)</sup>.

本研究で対象としたセミアクティブダンパ には前に示した制約条件があるため,上記制御 則(4)~(6)を常に満足するように電磁力*F*"を制 御することはできない.そこで本研究では,こ れらの制約条件を満たし,スカイフック制御の 性能を最大限に引き出すため,以下のような制 御を行った.

(a)  $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) > 0$ のとき

本セミアクティブダンパは、パイロット弁に 作用する電磁力 F<sub>m</sub>を連続的に制御して減衰力 F<sub>a</sub>を調節する方式であるが、このダンパは、シ



(b) セミアクティブ

#### 図2 2自由度の車両モデル

リンダ伸長行程と圧縮行程で油が流れる主な 経路が異なる.このため、本研究では、相対速 度 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ が正、負の場合にモデルを分けて電 磁力  $F_m$ を算出した.既報<sup>20</sup>のオリジナルモデ ルから、バッファタンク、容量効果の小さい弁 室および $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ の正負に応じて上部シリンダ 室または下部シリンダ室の動特性を無視した 5 次の簡単化モデルにおいて、電磁力  $F_m$ を静特 性として算出した(付録参照).必要とされる電 磁力  $F_m$ が 0N 以下のときは 0N とし、10N 以上 のときは 10N とした.それ以外のときはそのま ま使用した.なお、相対速度 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ は、車体 および車輪に加速度計を装着して検知した値 を積分すれば容易に得られる.

(b) $\dot{X}_{1}(\dot{X}_{1} - \dot{X}_{2}) < 0 のとき$ 

減衰力  $F_a$ が出来るだけ小さくなるように, 電磁力  $F_m$ を ON に固定した.

(c)  $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) = 0 \mathcal{O} とき$ 

 $\dot{X}_1 = 0$ のときは、減衰力  $F_d$ が出来るだけ小 さくなるように、電磁力  $F_m$ を 0N に固定した. 一方、 $\dot{X}_1 \neq 0$ かつ $\dot{X}_1 - \dot{X}_2 = 0$ のときは、1刻 み前の時間の電磁力 $F_m$ を保持することにした.

# 4. 数値シミュレーション結果

# 4.1 パッシブダンパとセミアクティ ブダンパの最適化

本研究では、車両の乗り心地を評価するのに 車体加速度を利用した.車体加速度にとって重 要な周波数整形の領域は4~8Hz(以後、「体感 周波数帯」と呼ぶ)であることが一般に知られ ており<sup>40</sup>, ISO 規格により提案された図3に示 すゲイン特性で重みをつけて乗り心地評価を 行った.周波数応答は、路面入力として極良路、 普通路,悪路の3種類を考え、極良路は30m/s, 普通路は15m/s,悪路は7.5m/sで車両が通過す るときを基本入力とした.図4,5に、各路面の 入力波形の一部およびパワースペクトル密度 をそれぞれ示す.これら3つの路面は、ISO 規 格により提案された実際の路面に近いパワー スペクトル密度をもつように設定してある<sup>50</sup>.

パッシブダンパとセミアクティブダンパの 性能を比較する前に、それぞれのダンパの最適 化を行う.ただし、最適化は、車両が普通路を 15m/s で通過するときで行った.計算スキーム としては Runge-Kutta 法を採用し、時間刻みは 10<sup>6</sup>s とした.付録に、車両モデル、パッシブダ ンパおよびセミアクティブダンパの系諸元(基 準値)をそれぞれ示す.





最初に, パッシブダンパの最適化を行う. パ ッシブダンパの最適化は、厳密には、車体加速 度特性が最も良くなるようにオリフィス流路 面積を設定することであるが、ここでは、流路 面積が十分小さいオリフィスをピストン部に 設け, その数 n を決定することで最適化した. 図6に、図4に示す普通路の路面入力を与えた ときの車体加速度の周波数応答を, n=20, 30, 40, 50 の場合に対してまとめて示す. ただし, 図 6(a)は乗り心地に関して重みをつけてない結果、 図6(b)は図3に示すゲイン特性で重みをつけた 結果である.乗り心地の優劣は,図 6(b)におけ る最大ゲインの大小で判断する.nが増加する につれて、体感周波数帯のゲインは減少してい るが、車体の固有振動数(約 1.3Hz)付近のゲイ ンは増加している.

オリフィスの数 n の最適化をわかりやすく するため, n と図 6(b)における最大ゲインの関 係を図 7 に示す. n=30 近傍に最大ゲインの最 小値があると推測できることから, この付近で 最も乗心地が良くなることがわかる.

次に、セミアクティブダンパの最適化を行う. セミアクティブダンパの最適化は、3.1 節で述 べた制約条件を満たす制御器のうちで車体加 速度特性が最も良くなるように、仮想的なスカ イフックダンパの減衰係数 δを決定すること である.図8に、パッシブダンパの場合と同様 に、車両が普通路を15m/s で通過したときの車 体加速度の周波数応答を、δ=0,5000,10000, 20000Ns/m の場合に対してまとめて示す.図 8(a)は乗り心地に関して重みをつけてない結果, 図8(b)は乗り心地に関して重みをつけた結果 である.δが増加するにつれて、車体の固有振 動数付近のゲインは減少しているが、体感周波 数帯のゲインは増加している.

仮想的なスカイフックダンパの減衰係数δ



の最適化をわかりやすくため、δと図 8(b)にお ける最大ゲインの関係を図 9 に示す.δ =10000Ns/m 近傍に最大ゲインの最小値がある と推測できることから、この付近で最も乗心地 が良くなることがわかる.

4.2 パッシブダンパとセミアクティ ブダンパの性能の比較

本節では,前節で最適化したパッシブダンパ とセミアクティブダンパの性能の比較を行う. ただし、パッシブダンパ、セミアクティブダン パとも、それぞれ厳密に最適な $n, \delta$ の値を求め ることは困難であるので、便宜上、 $n=30, \delta$ =10000Ns/m のときを最適値として比較を行っ た.ただし、以降の車体加速度の周波数応答は、 図3のゲイン特性で重みをつけた結果である.

図4に示す極良路, 普通路, 悪路の路面入力 に対する車体加速度の周波数応答を, n=30の



パッシブダンパと δ=10000Ns/m のセミアクテ ィブダンパに対してそれぞれ図 10, 11, 12 に示 す.

最大ゲインに関しては、各路面ともセミアク ティブダンパの方がパッシブダンパよりもわ ずかに小さくなっている.図10の極良路では、 体感周波数帯においてセミアクティブダンパ の方がパッシブダンパよりもゲインがわずか に大きくなっているが、加速度のレベルが普通



路(図 11)と悪路(図 12)に比べて全体に低いの で、両者の差はあまり問題とならない. 図 11 の普通路と図 12 の悪路では、体感周波数帯お よび車体の固有振動数(約 1.3Hz)付近でセミア クティブダンパのゲインが小さくなっている. 特に、車体の固有振動数付近で顕著な減少を示 している. このことから、セミアクティブダン パはパッシブダンパに比べて良好な性能をも つことがわかる.

次に、車両速度 v が乗り心地に及ぼす影響を 調べる.車両が普通路を v=10,20m/s で通過し たときの車体加速度の周波数応答をそれぞれ 図 13,14 に示す.これらの図より、車両速度 v が変化しても、セミアクティブダンパの優位性 には変化がないことがわかる.

#### 4.3 ロバスト性

本研究で対象としたセミアクティブダンパの制振性能には、車体質量 m<sub>1</sub>の変動に対して、 ロバストであることが要求される.本節では、 車体質量 m<sub>1</sub>の変動が乗り心地に及ぼす影響を 調べるため、付録に示す諸条件を基準値とし、 図4に示す普通路を路面入力として与えたとき の車体加速度の周波数応答を調べた. n=30 の パッシブダンパ、る=10000Ns/m のセミアクテ ィブダンパに対する結果をそれぞれ図15,16に 示す.パッシブダンパ、セミアクティブダンパ の場合とも、車体質量 m<sub>1</sub>の増加とともに最大 ゲインが減少しており、乗り心地が良くなるこ とがわかる.これは、車体が重くなることによ って、車体の固有振動数が低周波側に移動した ことが原因と考えられる.

## 5. 結 言

減衰力の無段階制御が可能なセミアクティ ブダンパに対してスカイフック制御を適用し た場合の数値シミュレーションを行い,パッシ ブダンパの場合と性能を比較した.その結果は 以下のように要約される.

- (1) 本研究で対象としたセミアクティブダンパ は、パッシブダンパに比べて、乗り心地に おいて重要な車体加速度の周波数特性が改 善されることがわかった。
- (2) 本セミアクティブダンパは、車体質量の変動に対して十分ロバストであることがわかった。

## 参考文献

1) D. Karnopp, M. J. Crosby, and R. A. Harwood : Vibration Control Using Semi-Active Force



Generators, Trans. ASME. Journal of Engineering for Industry, 96-2, 619/626 (1974)

- 佐藤,林,田中,飯村:セミアクティブダンパに関する研究(第1報,数学モデルの誘導と数値シミュレーション),油圧と空気圧, 28-4,92/99(1997)
- 3) 佐藤,林、早瀬、田中、飯村:セミアクティブダンパに関する研究(第2報、セミアクティブダンパの安定性)、油圧と空気圧、(印刷中)
- International Standard ISO 2631/1 Evaluation of human exposure to whole-body vibration Part 1 : General requirements (1985)
- 5) カヤバ工業株式会社編:自動車のサスペン ション、山海堂 (1991)

## 付録

### 1. 基礎方程式

1.1 パッシブダンパ オリフィス流量 *O*<sub>6</sub>

$$Q_{b} = nc_{b} \frac{\pi d_{b}^{2}}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho} |P_{d} - P_{u}|} \operatorname{sgn}(P_{d} - P_{u}) (7)$$

上下シリンダ室からバッファタンクへ流れる調整流量 $Q_{ut}, Q_{but}, Q_{cut}, Q_{dt}, Q_{bdt}$ 

$$Q_{ut} = c_{ut} A_{ut} \phi \left( \frac{P_d - aP_u - bP_t}{|P_d - aP_u - bP_t|} \right) \sqrt{\frac{2}{\rho} |P_t - P_u|}$$

$$\operatorname{sgn}(P_t - P_u) \quad (8)$$

$$Q_{but} = c_{but} A_{but} \sqrt{\frac{2}{\rho} |P_t - P_u|} \operatorname{sgn}(P_t - P_u) (9)$$

$$Q_{cut} = c_{cut} A_{cut} \sqrt{\frac{2}{\rho} \phi(P_t - P_u)}$$
(10)

$$Q_{dt} = c_{dt} A_{dt} \sqrt{\frac{2}{\rho}} \phi(P_t - P_d)$$
(11)

$$Q_{bdt} = c_{bdt} A_{bdt} \sqrt{\frac{2}{\rho}} |P_t - P_d| \operatorname{sgn}(P_t - P_d) (12)$$

符号関数  $sgn(P), \phi(P)$ 

$$\operatorname{sgn}(P) = \begin{cases} 1 & \text{for} \quad P \ge 0\\ -1 & \text{for} \quad P < 0 \end{cases}$$
(13)

$$\phi(P) = \begin{cases} P & for \quad P \ge 0\\ 0 & for \quad P < 0 \end{cases}$$
(14)

各絞り間の容積に関する連続の方程式

$$\frac{V_u}{\beta}\frac{dP_u}{dt} = Q_b + Q_{ut} + Q_{but} + Q_{cut} + A_{cu}\left(\frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt}\right)$$
(15)

$$\frac{V_d}{\beta}\frac{dP_d}{dt} = -Q_b + Q_{dt} + Q_{bdt} - A_{cd}\left(\frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt}\right)$$
(16)

ただし,式(15),(16)において,車体および車輪 変位に伴う上下シリンダ室の容積変化をそれ ぞれ次式で表す.

$$V_u = A_{cu} \left( S_t / 2 - (X_1 - X_2) \right) \tag{17}$$

$$V_d = A_{cd}(S_t/2 + (X_1 - X_2))$$
(18)

**1.2 セミアクティブダンパ** パイロット上流室への流量*Q*。

$$Q_a = c_a \frac{\pi d_a^2}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho}} \phi(P_u - P_o)$$
(19)  
主ポペット流量  $Q_c$ 

$$Q_c = c_v \pi d_v X_v \sin \alpha_v \sqrt{\frac{2}{\rho} |P_d - P_u|} \operatorname{sgn}(P_d - P_u)$$
(20)

$$Q_{e} = c_{e} \frac{\pi d_{e}^{2}}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho} \phi(P_{d} - P_{o})}$$
(21)

$$Q_o = c_o \frac{\pi d_o^2}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho}} |P_o - P_p| \operatorname{sgn}(P_o - P_p) (22)$$
  
パイロット流量  $Q_p$ 

$$Q_p = c_p \pi d_p X_p \sin \alpha_p \sqrt{\frac{2}{\rho} |P_p - P_r|} \operatorname{sgn}(P_p - P_r)$$

(23) 下部シリンダ室への戻り流路逆止弁 R の流

量*Q*r

$$Q_r = c_r \frac{\pi d_r^2}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho} \phi(P_r - P_d)} \times 2$$
 (24)

上部シリンダ室への戻り流路逆止弁 S の流 量 Q,

$$Q_{s} = c_{s} \frac{\pi d_{s}^{2}}{4} \sqrt{\frac{2}{\rho}} \phi(P_{r} - P_{u}) \times 2$$
 (25)

上下シリンダ室からバッファタンクへ流れる調整流量 $Q_{ut}, Q_{but}, Q_{out}, Q_{dt}, Q_{bdt}$ は、パッシブ ダンパの式(8)~(12)と同じである.

各絞り間の容積に関する連続の方程式

$$\frac{V_u}{\beta} \frac{dP_u}{dt} = -Q_a + Q_c + Q_s + Q_{ut} + Q_{but} + Q_{cut}$$
$$-A_{vp} \frac{dX_v}{dt} + A_{cu} \left(\frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt}\right) (26)$$
$$\frac{V_d}{\beta} \frac{dP_d}{dt} = -Q_c - Q_e + Q_r + Q_{dt} + Q_{bdt}$$
$$-A_v \frac{dX_v}{dt} - A_{cd} \left(\frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt}\right) (27)$$

$$\frac{V_o}{\beta}\frac{dP_o}{dt} = Q_o + Q_e - Q_o \tag{28}$$

$$\frac{V_p}{\beta}\frac{dP_p}{dt} = Q_o - Q_p + A_{pp}\frac{dX_v}{dt}$$
(29)

$$\frac{V_r}{\beta}\frac{dP_r}{dt} = Q_p - Q_r - Q_s \tag{30}$$

$$\frac{V_{t}}{\beta_{t}}\frac{dP_{t}}{dt} = -Q_{ut} - Q_{but} - Q_{cut} - Q_{dt} - Q_{bdt}$$
(31)

車体および車輪変位に伴う上下シリンダ室の 容積変化は,式(15),(16)と同じである.また, 式(29)において,主弁変位に伴うパイロット弁 室容積の変化を考慮して,

$$V_p = V_{pi} - A_{pp} X_v \tag{32}$$

とする.

パイロット弁の運動方程式

$$m_p \frac{d^2 X_p}{dt^2} + \delta_p \frac{d X_p}{dt} = F_p - F_m \qquad (33)$$

$$F_{p} = A_{p}(P_{p} - P_{r})(1 - 4c_{p}\frac{X_{p}}{d_{p}}\sin 2\alpha_{p}) (34)$$

ただし、
$$A_p = \pi d_p X_p \sin \alpha_p$$
である。  
主弁の運動方程式。  
 $m_v \frac{d^2 X_v}{dt^2} + \delta_v \frac{dX_v}{dt} + k(X_v + X_i) = F_v$ (35)  
 $F_v = A_v P_d + A_{vp} P_u - A_{pp} P_p$ (36)

## 2. 記 号

表1 系諸元(1/4 車両モデル)

$k_1$	サスペンションバネ定数	$=1.6 \times 10^{4}$	(N/m)
$k_2$	タイヤバネ定数	$=1.6 \times 10^{5}$	(N/m)
<i>m</i> 1	車体質量	=240	(kg)
$m_2$	車輪質量	=36	(kg)

# 表 2 系諸元(パッシブダンパ)

Acd	ピストン受圧面積(下面)	$= \pi d_{cy}^2 / 4$	$(m^2)$
Acu	ピストン受圧面積(上面) = /	$\pi (d_{cy}^2 - d_{ro}^2)/4$	$(m^2)$
Abds Abus	バッファタンク圧調整流路面積		
Acut, Adb Aut	$=1.51 \times 10^{-6}, 8.4 \times 10^{-7}, 1.0 \times 10^{-6}, 1.0 \times$	$10^{-5}, 1.0 \times 10^{-5}$	(m <sup>2</sup> )
СЪ	オリフィス流量係数	=0.73	
C <sub>bdb</sub> C <sub>bub</sub> C <sub>cut,</sub>	バッファタンク調整流量係数		
C <sub>db</sub> C <sub>ut</sub>	=0.70, 0.70, 0	.70, 0.60, 0.60	
$d_b$	オリフィス直径	$=0.8 \times 10^{-3}$	(m)
$d_{cy}$	シリンダ径	$=36.0 \times 10^{-3}$	(m)
d <sub>ro</sub>	ピストンロッド直径	$=22.0 \times 10^{-3}$	(m)
п	オリフィスの数	=20, 30, 40, 50	
$S_t$	最大シリンダストローク	=0.20	(m)
β	作動油の体積弾性率	$=1.5 \times 10^{8}$	(Pa)
$\beta_{t}$	バッファタンク内流体の体積弾性率	$=2.4 \times 10^{5}$	(Pa)
ρ	作動油の密度	=883.8	$(kg/m^3)$

A <sub>pp</sub>	主弁パイロット圧受圧面積	$=\pi d_{pv}^2/4$	$(m^2)$
$A_{\nu}$	主弁圧側受圧面積	$=\pi d^2 \sqrt{4}$	(m <sup>2</sup> )
$A_{\nu p}$	主弁伸側受圧面積	$=\pi (d_{pv}^2 - d_v^2)/4$	$(m^2)$
C <sub>a</sub>	逆止弁 A のオリフィス流量係数	=0.65	
C <sub>e</sub>	逆止弁 E のオリフィス流量係数	=0.55	
C <sub>o</sub>	ポペットオリフィス 0 流量係数	=0.72	
c <sub>p</sub>	パイロット弁流量係数	=0.45	
C <sub>r</sub>	逆止弁 R のオリフィス流量係数	=0.65	
C <sub>s</sub>	逆止弁Sのオリフィス流量係数	=0.65	
C <sub>v</sub>	主弁流量係数	=0,73	
da	逆止弁 A のオリフィス直径	$=0.8 \times 10^{-3}$	(m)
d <sub>e</sub>	逆止弁Eのオリフィス直径	$=1.0 \times 10^{-3}$	(m)
do	ポペットオリフィス 0 直径	$=2.8 \times 10^{-3}$	(m)
$d_p$	パイロット弁シート径	$=3.4 \times 10^{-3}$	(m)
$d_{pv}$	主弁軸径	$=13.0 \times 10^{-3}$	(m)
d <sub>r</sub>	逆止弁 R のオリフィス直径	$=1.5 \times 10^{-3}$	(m)
d <sub>s</sub>	逆止弁Sのオリフィス直径	$=1.4 \times 10^{-3}$	(m)
$d_v$	主弁シート径	$=10.4 \times 10^{-3}$	(m)
k	主弁バネ定数	$=1.0 \times 10^{4}$	(N/m)
m <sub>p</sub>	パイロット弁質量	$=6.6 \times 10^{-3}$	(kg)
m,	主弁質量	$=9.8 \times 10^{-3}$	(kg)
V <sub>o</sub>	パイロット弁上流室容積	$=0.53 \times 10^{-7}$	$(m^3)$
V <sub>pi</sub>	パイロット弁室初期容積	$=4.18 \times 10^{-7}$	(m <sup>3</sup> )
V <sub>r</sub>	パイロット下流室容積	$=2.48 \times 10^{-7}$	(m <sup>3</sup> )
$V_{t}$	バッファタンク容積	$=2.117 \times 10^{-7}$	(m <sup>3</sup> )
Xi	主弁バネ初期圧縮長さ	$=0.05 \times 10^{-3}$	(m)
$\alpha_p$	パイロット弁のポペット半頂角	=30	(deg)
$\alpha_v$	主弁のポペット半頂角	=60	(deg)
$\delta_p$	パイロット弁の減衰係数	=12	(Ns/m)
$\delta_{v}$	主弁の減衰係数	=500	(Ns/m)

表3 系諸元(セミアクティブダンパ)

ただし、 $A_{cd}, A_{cu}, A_{bdl}, A_{bul}, A_{cul}, A_{dl}, A_{ul}, c_{bdl}, c_{bul}, c_{cul}, c_{dl}, c_{ul}, d_{cy}, d_{ro}, S_{l}, \beta, \beta_{l}, \rho$  については、表2のパッシ ブダンパの場合と同じ値であるため省略した。

### 3. 電磁力の算出法

 $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) > 0$ ,即ち,車体の絶対速度 $\dot{X}_1 \geq 1$ 相対速度 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ の向きが同じとき,車体の絶 対速度 $\dot{X}_1 = \dot{X}_2$ の向きが同じとき,車体の絶 対速度 $\dot{X}_1$ がわかれば,理想的な減衰力 $F_a$ は式 (4)から $\delta \dot{X}_1$ であることがわかる.さらに,相対 速度 $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ がわかれば,シリンダ伸長行程, 圧縮行程に関する簡単化モデルにおいて,必要 な電磁力 $F_m$ を静特性として以下のように算出 することができる.

・伸長行程( $\dot{X}_1(\dot{X}_1 - \dot{X}_2) > 0$ かつ $\dot{X}_1 - \dot{X}_2 > 0$ のとき) 車輪と車体の相対変位 $X_1 - X_2$ , バッファタン ク圧力 $P_t$ および下部シリンダ室圧力 $P_d$ を0とし、 検知した相対速度 $\dot{X}_1 = \dot{X}_2$ を入力として電磁力  $F_m$ を算出する.

式(26), (28)~(30), (33), (35)において相対速度 *X*<sub>1</sub> – *X*<sub>2</sub>以外の時間微分項をすべて 0 とすれば, 以下の式が得られる.

$$0 = -Q_a + Q_c + A_{cu} \left( \frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt} \right)$$
(37)

$$0 = Q_a - Q_o \tag{38}$$

$$0 = Q_o - Q_p \tag{39}$$

$$0 = Q_p - Q_r \tag{40}$$

$$0 = F_p - F_m \tag{41}$$

$$k(X_{\nu} + X_{i}) = F_{\nu} \tag{42}$$

式(37)~(42)を連立して F<sub>m</sub> について解けば, 必要な電磁力 F<sub>m</sub>が求められる.

・圧縮行程 ( $\dot{X}_1$ ( $\dot{X}_1$  –  $\dot{X}_2$ ) > 0 かつ $\dot{X}_1$  –  $\dot{X}_2$  < 0 のとき)

車輪と車体の相対変位  $X_1 - X_2$ , バッファタン ク圧力  $P_i$ および上部シリンダ室圧力  $P_u$ を0とし, 検知した相対速度  $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ を入力として電磁力  $F_m$ を算出する. 式(27)~(30), (33), (35)において相対速度  $\dot{X}_1 - \dot{X}_2$ 以外の時間微分項をすべて0とすれば, 式(39), (41), (42)および以下の式が得られる.

$$0 = -Q_c - Q_e - A_{cd} \left( \frac{dX_1}{dt} - \frac{dX_2}{dt} \right)$$
(43)

$$0 = Q_e - Q_o \tag{44}$$

$$0 = Q_p - Q_s \tag{45}$$

式(39), (41)~(45)を連立して F<sub>m</sub>について解けば, 必要な電磁力 F<sub>m</sub>が求められる.