安全性を高めた 遠隔操作用空気圧駆動アクチュエータと その適応制御

沖 俊任*

1

Safety Improved Pneumatic Actuators for Remote Control and its Adaptive Control

Toshitaka Oki*

Abstract: In this paper, a safety improved pneumatic actuators and its adaptive control is proposed. It is difficult that the pneumatic actuator which controlled from remote places, because they have time delays, phase lags, and frequently changing dynamics according to the variety tasks. To overcome these problem, the pneumatic actuator is equipped a mechanical feedback by a spring to decrease phase lag, is controlled by adaptive control method. Finally, an experimental result is shown.

Key words: safety system, pneumatic actuators, adaptive control, time delay, mechanical feedback

1 緒言

空気圧システムはアクチュエータの駆動力が空気圧で あるため防爆性に優れ、また、電磁的に環境を汚染し ないことから、モータなど電気的アクチュエータを用 いることができない環境での動力源として従来から多 くの研究がある。そして近年の計算機の発展により上 述の環境で動作させるロボットとしても注目されてい る。しかし、ロボットなどの高度な制御を必要とする 場面では空気圧システムにも電磁バルブを用いること が必要であるが、この部分は防爆性や電磁的汚染の問 題があり、せっかくの空気圧駆動ロボットの有利な点 を生かすことが困難になる。このことは電磁バルブを 問題となる環境から距離を置いて配置することで解決 できるが、配管内の空気の圧縮性による高次遅れ特性、 圧力伝播の時間遅れ、配管による圧力損失など、制御 性能を劣化させる原因が生じる。

このようなシステムでは事前に制御対象の特性を十 分把握することは困難な場合があるが、適応制御手法で

(2005 年 11 月 24 日受理)
 * 宇部工業高等専門学校機械工学科

あれば高精度な制御が期待できる。本稿では、適応制御 の一手法であるセルフチューニング制御 (Self-Tuning Control:STC) 法¹⁾ を採用する。特に、並列補償器を 用いた簡易な極配置制御法が提案されている²⁾。この 手法は、制御対象に並列補償器を付加することで制御 し易い拡大系を構成し、その拡大系に極配置制御系を 構成するものであり、特にむだ時間系に対して有効な 手法である。同様の手法は他にもあるが、設計の簡易 さから本手法を採用する。しかしこの手法は制御対象 が漸近安定でなくてはならず、上述のようなような空 気圧システムにはそのまでは適用ができない。そこで まず、空気圧システムに「バネ」を取り付けることで 漸近安定なシステムとする。これは同時に、空気圧シ ステムの安全性を向上させることでもある。たとえば、 何らかの理由でシステムを緊急停止するために圧縮空 気を廃棄することを考えると、従来のシステムではそ の場所で停止するのみであるが、「バネ」を取り付ける ことで原点復帰もなされる。

以下ではまず制御対象のモデルを示す。次にこれに バネを付加したときのモデルを示す。次に制御系の設 計法を提案する。最後に、提案手法の効果を確認する ために行った実機実験について説明する。

2 制御対象の記述

2.1 制御系の構造

制御系の概略図を Fig.1 に示す.制御対象の出力(制 御量)は両ロッド複動型空気圧シリンダの片側に取り 付けられた負荷の位置とする。この負荷が移動すると マグネスケールからパルスが発生し、これをカウント することで現在位置が読み取れる。また、シリンダに は電空比例圧力制御弁で圧力調整された圧縮空気(P. および P₂)がつながり、これらの差圧でシリンダロッ ドと負荷が左右に移動する。この電空比例圧力制御弁 で調整される圧力は、計算機に接続された D/A 変換 器から出離される電圧に比例し、これを制御対象の入 力(操作量)とする。図では電空比例圧力制御弁とシ リンダを近くに記しているが、この間の管(図中では 太線部)が長い場合につい考察する. ただし、本研究 では負荷は一定としてシリンダの端部付近は使用せず、 そのため、入出力が線形系として記述できる範囲で考 察する。



Fig.1 Schematic diagram of pneumatic servo system

2.2 制御対象の特性の記述

空気圧サーボ系の特性は、シリンダの動特性、バルブ の動特性により、主な特性が決まり、そのため積分+ 2次遅れ+むだ時間系として記述される。 まずシリンダの動特性は次式で表される。

$$Ms^2Y(s) + CsY(s) = F(s) \tag{1}$$

ここで Y(s) は負荷の位置をラプラス変換したもの、 F(s) はシリンダ内の差圧をラプラス変換したものであ る。また、 $M \ge C$ は負荷の質量と粘性摩擦を表して いる。

バルブの動特性は次式で表される。

$$T_v s F(s) + F(s) = K_v e^{-L_v} U(s)$$
⁽²⁾

ここで U(s) はバルブへの指示電圧をラプラス変換し たものである。また、T_v、L_v、K_v はそれぞれ、バル ブの時定数、むだ時間、ゲインを表している。すなわ ちシステムのむだ時間には、バルブのむだ時間と配管 を圧縮空気が伝わることよるむだ時間が含まれること になる。

(1) 式と (2) 式より、制御対象は次式で記述できる とする。

$$Y(s) = \frac{e^{-L_v s} K_v}{s(Ms+C)(T_v s+1)} U(s)$$
(3)

この空気圧システムの制御においては、積分要素や むだ時間要素が位相を遅らせるため、安定した制御を 行うことが困難になると考えられる。

2.3 バネを追加した制御対象の特性

制御対象の位相特性を改善するには制御対象に制御器 に位相進み特性を持たせることが考えられる。また、 他の方法として、Fig.2に示すように空気圧シリンダに バネを取り付けることでも同様の特性を得ることがで きる。これらのうち後者は、システムの安全性を改善 することにも効果がある。すなわち、システムに不具 合が生じると空気圧シリンダ内の圧縮空気を抜いてシ ステムを停止させることがあるが、前者では負荷は異 常時の位置で停止してしまうが、後者の方法では負荷 は元の位置に戻ることができる。



Fig.2 Spring added air cylinder

このようにバネを追加すると、(1) 式はバネ(バネ 定数 K)の影響を受けて次式となる。

$$Ms^{2}Y(s) + CsY(s) + K\{Y(s) - Y_{0}\} = F(s) \quad (4)$$

ここで、Y₀はバネの自然長である。よって、(3)式は 次式のように表される。

$$Y(s) = \frac{e^{-L_v s} K_v}{(Ms^2 + Cs + K)(T_v s + 1)} U(s) + D \quad (5)$$

ただし、D はバネの自然長に関する定数を表している。 このとき、(5) 式には積分項が無く、漸近安定なシステ ムである。

2.4 離散時間化

本研究では計算機を使った離散時間制御を考察する。 $z^{-1} & y(t) = y(t-1)$ を意味する時間遅れ演算子とすると、サンプリング周期 T_s で離散時間化後の (5) 式は次式となる。

$$A(z^{-1})y(t) = z^{-k}B(z^{-1})u(t) + d$$
(6)

ただし、定数項については定常状態のみを考慮した。 多項式 $A(z^{-1})$ と $B(z^{-1})$ はそれぞれ次式であり、次数 は (5) 式より決定される。

$$A(z^{-1}) = 1 + a_1 z^{-1} + \dots + a_n z^{-3} B(z^{-1}) = b_0 + b_1 z^{-1} + \dots + b_m z^{-m}$$
 (7)

また、k はむだ時間であり、 $(L_v + L_p)/Ts$ を超えな い正の整数となる。しかし、実際のシステムで k の 正確な値を事前に知ることは困難であり、そのときは $B(z^{-1})$ にむだ時間が含まれると考え、k を小さめとし て十分大きな m を設定する。このため、(7) 式におい て、 b_i ($i = 0 \sim m$) のうち、i の値がある値より小さい ものについて $b_i \approx 0$ となる場合がある。この項は、む だ時間として振舞う。d は (5) 式の D に対応する定数 を表している。

$$A(z^{-1})y(t) = z^{-k}B(z^{-1})u(t) + d$$
(8)

3 前向き補償器を用いたセルフチューニン グ極配置制御則

ここでは説明を簡単にするため、まず、(8) 式の各パラ メータは既知として考察する。その後、制御系を Explicit 型 STC に拡張する。

3.1 拡大形の設計

まず制御対象に前向き補償器を挿入し、これを拡大系 とする。この拡大系を Fig.3 に示す。

ここで、拡大系に零点があると制御系設計が複雑となることから、零点を除去する。具体的には、 $B(z^{-1})$ の代わりに B(1) とできるように前向き補償器 $H(z^{-1})$ を設計する。

$$H(s) = z^{-1}B(1) - z^{-k}B(z^{-1})$$
(9)



Fig.3 Augmented Controlled object by using a parallel feedforward compensator

さらに、拡大系の出力を $y_a(t)$ し、 $y_a(t)$ を次式とする。

$$y_a(t) = y(t) + \frac{H(z^{-1})}{A(z^{-1})}u(t)$$
(10)

よって、拡大系は次式と表される。

$$A(z^{-1})y_a(t) = z^{-1}B(1)u(t) + d$$
(11)

この拡大系を Fig.4 に示す。図中では、(z⁻¹) の表記は 省略している。

この拡大系の制御性能は次式で評価することとする。 ここで、r(t) は制御系の目標値を表している。

$$J = \sum \{ P(z^{-1})y_a(t+1) - P(1)r(t) \}$$
(12)

ここで、

$$P(z^{-1})y_a(t+1) - P(1)r(t) = 0$$
(13)

のとき *J* が最小化されることから、*J* が最小化される と、次式が成立することとなる。

$$y_a(t) = \frac{z^{-1}P(1)}{P(z^{-1})}r(t) \tag{14}$$

すなわち、 $P(z^{-1})$ を特性方程式とする極配置制御系が 構成できる。

3.2 拡大系に対する制御系の設計

まず、(11) 式の両辺に差分演算子 $\Delta = 1 - z^{-1}$ を乗じると次式を得る。

$$\Delta A(z^{-1})y_a(t) = z^{-1}B(1)\Delta u(t)$$
 (15)

このうち右辺の △ は制御則内の積分項として現れる。 この項の働きにより、(8) 式の定数項 d の影響が除去 され、ステップ関数で与えられる目標値変化に対して 定常状態で制御誤差を0にすることができる。

次に、次式で表される Diophantine 方程式

$$P(z^{-1}) = \Delta A(z^{-1}) + z^{-1}F(z^{-1})$$
(16)



Fig.4 Compensation of zero point

を満たす $E(z^{-1})$ と $F(z^{-1})$ を解き、(11) 式の両辺に $E(z^{-1})$ を乗じると次式を得る。

$$\Delta A(z^{-1})y_a(t) = z^{-1}B(1)\Delta u(t)$$
 (17)

これを整理すると次式となる。

$$P(z^{-1})y_a(t+k) = B(1)\Delta u(t) + F(z^{-1})y(t) \quad (18)$$

ここで、(12) 式を最小化するために、

$$P(z^{-1})y_a(t+1) - P(1)r(t) = 0$$
(19)

を満たすようにu(t)を導出すると、次式で表される制 御則となる。

$$u(t) = u(t-1) + \frac{1}{B(1)} \left\{ P(1)r(t) - F(z^{-1})y_a(t) \right\}$$
(20)

3.3 目標値 r(t) から制御量 y(t) までの閉ループ伝達関数
(8) 式、(10) 式および (20) 式より、r(t) から y(t) までの閉ループ伝達関数を求めると次式となる。

$$y(t) = \frac{z^{-k} P(1) B(z^{-1})}{P(z^{-1}) B(1)} r(t)$$
(21)

これより、拡大系のみならず制御量に対しても極配置 制御系が実現できていることがわかる。

3.4 適応制御系への拡張

前節で既知としたパラメータ a_i 、 b_i およびdは実際に は未知である。そこで、逐次型最小2乗法を用いて a_i 、 b_i およびdを逐次推定し、このうち、 a_i 、 b_i 、dに対応 するパラメータを真の値として (20) 式のパラメータを 毎時刻修正することで適応制御系に拡張できる。

この制御系の安定性に関する証明はほとんど²⁾と同じなので省略する。

4 制御実験

Fig.1に対し、3節で提案した制御系を構築したときの 制御実験結果を示す。

4.1 設計

制御条件は次とした。

- 制御周期: 20[msec]
- 負荷の位置の初期位置:140[mm] 程度
- 最小2 乗法の誤差共分散行列の初期値:100I
- パラメータ *a_i*、*b_i*、*d*の推定値の初期値: *b*₀ に関して 0.1。その他は 0。
- $P(z^{-1}) = 1 1.871z^{-1} + 0.874z^{-2}$
- むだ時間に関する情報も無いとする:k = 1、m = 10

4.2 制御結果

以下に制御結果を示す。まず、Fig.5(a) に目標値 *r*(*t*) に対する応答 *y*(*t*) を示す。このときの操作量の推移を Fig.5(b) に示す。

これより、制御開始時には使用しているパラメータ の調整が十分でないため大きなオーバーシュートが出 ているが、速やかに目標値に収束している状況が分か る。また、500[step] からの目標値変更では大幅に改善 され、1000[step] からの目標値変更ではオーバーシュー トほとんど無く良好に追従していることが確認できる。 図より信号が振動しているが、安定に推移している

ことが確認できる。

Fig.6にパラメータの推定結果を示す。

図より、最初に制御量が目標値に収束する 400[step] あたりまでに、b_i と d の推定値ほぼ最終値に近い値に



Fig.5 Control result

なっている。しかしまだ調整が十分でないため、Fig.5 に見るように 500[step] からの応答はオーバーシュート している。これが 500[step] 以後は、u(t) と y(t) の大 きな信号の変化を利用してパラメータが最終値に向か い変化している。これ以後、Fig.5 より制御応答は良好 である。このことから、推定されたパラメータは真の 値の近くに収束したと考えられる。

4.3 比較実験

ここでは、提案手法との比較のために行った実験結果 を示す。比較対象は、一般的なセルフチューニング極 配置制御法の一つである Wellstead らによる方法³⁾と した。Fig.7 にこの手法による制御結果を示す。

Fig.5 と Fig.7 を比較すると、500[step] 以降におい て Wellstead らの手法では制御量が目標値付近で振動 が残っているが、提案手法では振動していない。このこ とから、提案手法のほうが安定度が高いと考えられる。

また、Wellstead らの方法では、(16) 式に対して、

$$P(z^{-1}) = \Delta A(z^{-1})R(z^{-1}) + z^{-1}B(z^{-1})S(z^{-1})$$
(22)

を満たす多項式 $R(z^{-1})$ と $S(z^{-1})$ を求める必要がある。これに対し、提案手法のほうが計算が簡単で計算量も少ないという利点もある。





Fig.7 Control result by using Wellstead's method

以上より、提案手法で良好な制御を行うことができ ることが確認できた。

5 結言

本論文では、遠隔操作を前提とした空気圧駆動アクチュ エータの構成法とその適応制御法を提案した。制御対 象はまずバネによる物理的なフィードバックにより制 御対象から積分要素を除去して安定性を確保した。次 に、制御対象のモデルの不確かさに対して適応制御系 を構成した。

本設計法の有効性は実験で確認した。さらに、設計 における計算量を Wellstead らの手法と比較し、本手 法の有利な点を明らかにした。

謝辞 このとき、実験装置を貸して下さいました山口 大学電気電子工学科田中幹也教授に感謝いたします。 また、実験を行って下さいました早崎雄二君に感謝 いたします⁴⁾。

参考文献

- [1] 大松,山本 編:セルフチューニングコントロール
 ,計測自動制御学会学術図書,コロナ社 (1996)
- [2] 沖、山本、兼田: 前向き補償器を用いたセルフ チューニング極配置制御系の一設計, システム 制御情報学会論文誌、 Vol.10, No.7, pp.351-360, (1997)
- P.E.Wellstead and S.P.Sanoff: Extended selftuning algorithm, Int.J.Control, Vol.34,No.3, pp.433-455 (1981)
- [4] 早崎: MRI 対応型空気圧アクチュエータに関する 研究,山口大学電気電子工学科卒業研究 (2002)