天井走行クレーンにおける棒状物体の振れ止め制御

Swing prevention control of rod-shaped objects for overhead traveling cranes

> 精密工学専攻 32 号 柴田椋 Ryo Shibata

1. 緒言

天井走行クレーンをはじめとするワイヤ懸垂系は,重量物 を三次元搬送が簡単にできるため,工場や倉庫などで多く使 われている.しかし,ワイヤ懸垂系では搬送物をワイヤで吊 るすという特性や,操縦空間と操縦位置が別である特性によ り,振り子振動の発生や目標位置に対する行き過ぎが発生し やすいことが問題点として挙げられる.

これらの問題の解決策として、クレーンの自動化によって 振り子振動の抑制した搬送を行う研究がされてきた. 最適レ ギュレータ理論を応用した手法や、最短時間制御を行う手法、 さらに、懸垂物の Jerk と移動テーブルの関係性に着目した制 振移動手法などが提案されてきた⁽¹⁾.

本研究では、クレーンの完全な自律化、自動化を目指す のではなく、オペレータがクレーンを操縦することを前提 としたシステムの開発を目指す.しかし、振り子振動の抑 制には高度な操作技術が要求されるため、ソフトウェア的 な制御を加えることにより、簡単な操作で振り子振動や行 き過ぎの防止できるシステムを目指す.

これまでの研究では、懸垂物を質点と考え、クレーン本体に搭載した二台のカメラを用いたワイヤ振れ角センサにより、懸垂物を吊るしているワイヤの振れ角を検出し、フィードバック制御を加えることで振り子振動の抑制を行ってきた.しかし、実際にはワイヤと懸垂物の間においても揺れは生じている.そこで、懸垂物を剛体として考え、ワイヤの揺れだけでなくワイヤと懸垂物の間の揺れも抑制可能な揺れの制御を行う.特に縦方向に長さを持つ棒状物体を研究対象とする.

実験装置の概要

本研究で開発したクレーンの構成を Fig.1 に示す.この天 井走行クレーンは粗動系により X,Y 軸の二次元平面内で, 自由に移動テーブルを動かすことが可能であり,オペレータ の指令に基づいて懸垂物の搬送を行うことが出来る.また, 微動系は外乱の影響によって発生する振り子振動の抑制を 行う.搬送される移動テーブルにはカメラ三台が取り付けら れており,そのうちの二台のカメラによってワイヤ振れ角を 測定し,微動系による振り子振動抑制に利用している.残る 一台については,懸垂物や障害物,レーザ光を観測するため, 地上面に向けて下向きに取り付けられている.



Fig. 1 Configuration of tele-operation system

3. クレーンの力学モデルと状態方程式

懸垂物を円柱物体としたクレーンの力学モデルを Fig. 2 に示 す. 微動系移動テーブルの位置をx, 質量をM, ワイヤ振れ角 を θ_1 , 懸垂物の振れ角を θ_2 , 懸垂物の質量をm, ワイヤの長 さをl, 懸垂物である円柱物体の重心を通る対称軸に関する慣 性モーメントをI, 重力加速度をgとする.また, Fを微動系 を動かすための制御入力とする.微動系と懸垂物の運動エネ ルギーの和Kと懸垂物の位置エネルギーUはそれぞれ

$$K = \frac{1}{2}(m+M)\dot{x}^{2} + \frac{1}{2}ml^{2}\dot{\theta_{1}}^{2} + \frac{1}{2}ma^{2}\dot{\theta_{2}}^{2} + mla\dot{\theta_{1}}\dot{\theta_{2}}\cos(\theta_{1}-\theta_{2}) + ml\dot{x}\dot{\theta_{1}}\cos\theta_{1} + ma\dot{x}\dot{\theta_{2}}\cos\theta_{2} + \frac{1}{2}l\dot{\theta_{2}}$$
(1)

 $U = -mg(l\cos\theta_1 + a\cos\theta_2)$ (2) $\geq t_2 \gtrsim .$



Fig. 2 Simplified dynamic model of crane system また円柱物体の重心を通る対称軸に関する慣性モーメン トIは、

$$I = \frac{1}{4}mr^2 + \frac{1}{3}ma^2 \tag{3}$$

である. ワイヤの振れ角および懸垂物の振れ角は十分小さいものとして $\theta_1 \approx 0, \theta_2 \approx 0$ と近似し, ラグランジュの方程式を解くと, 微動系の並進方向, ワイヤと懸垂物の回転のそれぞれの運動方程式は

$$(m+M)\ddot{x} + ml\ddot{\theta}_1 + ma\ddot{\theta}_2 = F \tag{4}$$

$$ml^2\hat{\theta}_1 + mla\hat{\theta}_2 + ml\ddot{x} + mgl\theta_1 = 0 \tag{5}$$

$$ma^2\ddot{\theta}_2 + mla\ddot{\theta}_1 + ml\ddot{x} + I\ddot{\theta}_2 + mga\theta_2 = 0 \tag{6}$$

となり、F = uとして運動方程式を解き状態方程式の形に変換すると、

$$\dot{x} = Ax + Bu$$
 (7)
と表せる。但し、

$$\mathbf{x} = \begin{pmatrix} x \\ \dot{x} \\ \theta_1 \\ \theta_2 \\ \dot{\theta}_2 \\ \dot{\theta}_2 \end{pmatrix}, \mathbf{A} = \begin{pmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 & 0 & 0 \\ \frac{mg}{M} & 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{(ma+mm)mg}{M} & 0 & \frac{mg}{M} & 0 \\ 0 & 0 & \frac{(ma+mm)mg}{M} & 0 & \frac{-mga}{l} & 0 \end{pmatrix},$$

$$\mathbf{B} = \begin{pmatrix} 0 & \frac{1}{M} & 0 & -\frac{ma^2 - mal + l}{IMl} & 0 & \frac{ma - ml}{IM} \end{pmatrix}^{\mathrm{T}}$$

レギュレータの原理 4.

4.1 レギュレータ

本研究ではレギュレータの原理を用いて揺れの制御を行 う. レギュレータとは、外乱によって平衡点からずれた状 態変数をすみやかにもとに帰すためのフィードバック制御 システムである.. 式(7)の状態方程式に対して状態xがすべ て測定可能であると仮定して,制御入力を,

u = -fx

とする.これは、制御入力を制御対象の時々刻々の状態変 数にあわせて決定することを意味している.ここで、**f**をフ ィードバックゲインベクトルという. 閉ループ系は、

 $\dot{x} = (A - Bf)x$ となり、システムの安定性や過渡応答特性などは、A-Bf

の固有値により決定される.したがって、A-Bfの全ての 固有値の実部が負となるようにfを決めることにより, t→ ∞において $x \rightarrow 0$ となり、状態を漸近的に原点に戻すことが できる.この時の閉ループ系をレギュレータといい, A-Bfの固有値をレギュレータの極という. Fig.3 にレギュレ ータのブロック線図を示す.



Fig. 3 Regulator block diagram

4.2 最適レギュレータ問題

状態フィードバックを施す場合、閉ループ系の極をどの ように設定すればよいか、あるいは、多入力系においては 同じ極を設定するfは無数に存在するので、どの解が最も良 い制御効果をもたらすかなどの疑問がわく、このような問 題の解決方法の一つとして、適当な評価関数を最小にする ようにfを決定し、最も適した制御則を見出す方法がある. このような制御を最適レギュレータ問題と呼び、これによ って設計されたレギュレータを最適レギュレータという. 可制御な制御対象

$\dot{\boldsymbol{x}} = \boldsymbol{A}\boldsymbol{x} + \boldsymbol{B}\boldsymbol{u}$	(10)
$\dot{x} = Ax + Bu$	(10

に対して,評価関数

 $J = \int (\mathbf{x}^{\mathrm{T}} \mathbf{Q} \mathbf{x} + u^{\mathrm{T}} r u) dt$

を最小化するようなuを求める.ここで、Qとrは設計仕様と して与えられる重み行列である.評価関数/はQを大きくす るとxの収束を重視し、rを大きくするとuの収束を重視する ことになる. つまり、最適レギュレータはQとrを適当に選 ぶことによって相反する要求の妥協をはかっている. ここ で,式(11)を最小にする最適制御入力uは,

$u^0 = -r^{-1}\boldsymbol{B}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{P}\boldsymbol{x}$		(12)
を用いて示される状態フィードバックとなる.	ここで,	Р
は次のリカッティの方程式		

$PA + A^{\mathrm{T}}P - PBr^{-1}B^{\mathrm{T}}P + Q = 0$	(13)
を満たす正定(対称性を含む)唯一解をとるものとする.	ま
た,	

$$\boldsymbol{f}^{\mathbf{0}} = \boldsymbol{r}^{-1} \boldsymbol{B}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{P} \tag{14}$$

を最適フィードバック行列といい、最適な閉ループ
$$\dot{x} = (A - Br^{-1}B^{T}P)x$$
 (15)

を最適レギュレータシステムという.

4.3 オブザーバ併用系レギュレータ

オブザーバ(状態推定器)とは、状態xが直接観測できない 際に出力yと入力uから状態xを推定する機構である.式(7) の状態方程式に対して出力方程式(観測方程式)を,

$$y = Cx \tag{16}$$

 $\dot{z} = Az - K(Cz - y) + Bu$ (17)という微分方程式で変化する状態変数zを準備する. yは実 際のシステムのセンサから得られた値、uは実際のシステム に与えた指令と同じ値を利用する,上式のKは設計者が選定 するパラメータであり、オブザーバゲインと呼ばれる. 行 列(A-KC)の固有値の実部がすべて負であれば、オブザー バの初期値z(0)がいかなる値であろうが式を達成できる. さらに、システムが可観測の場合、この固有値を任意に選 べるようなオブザーバゲインが存在する.

式(17)に対して,

(8)

(9)

(11)

u = -fz

としてxの推定値であるオブザーバの出力zをレギュレータ の状態フィードバックに用いることで、オブザーバ併用系 のレギュレータが成立する.

(18)

5. シミュレーション

5.1 シミュレーション条件

レギュレータの原理を用いて、懸垂物に生じた揺れを止 めるためのシミュレーションを行う. 今回のシミュレーシ ョンでは懸垂物に Fig. 4 のような半径 30 [mm], 高さ 150 [mm]のアルミ円柱を設定する. Fig.2 のモデルに対し l = 1 [m], M = 2 [kg], m = 1.145 [kg] とし, 初期条件を $x = 0 [m], \theta_1 = -0.05 [rad], \theta_2 = 0.2 [rad] と設定したとき$ の状態変数の収束の様子を調べる.



Fig. 4 Experimental crane

5.2 懸垂物を質点とみなした際の状態フィードバック制御

従来の制御で円柱物体の揺れを止めることを想定してシ ミュレーションを行う. つまり, 懸垂物を質点とみなして 懸垂物の揺れθっに対してはフィードバックを加えない場合 の状態フィードバック制御を考える. クレーンの力学モデ ルを Fig. 5 に示す.



Fig. 5 Simplified dynamic model of crane system (mass system)

微動系移動テーブルの位置をx,質量をM,ワイヤ振れ角 を θ_1 ,懸垂物の質量をm,ワイヤの長さをl,重力加速度をgとする. Fは微動系を動かすための制御入力とする.

まず,微動系の位置P(X,Y)は,

$$\int X = l \sin \theta_1 + x$$

 $Y = -l \cos \theta_1$ (19) となり、微動系と懸垂物の運動エネルギーの和 *K* と懸垂物 の位置エネルギー*U* はそれぞれ

$$K = \frac{1}{2}M\dot{x}^2 + \frac{1}{2}(\dot{X}^2 + \dot{Y}^2)$$
(20)

$$U = -mgl\cos\theta_1 \tag{21}$$

と表せる.ワイヤの振れ角は十分小さいものとして $\theta_1 \approx 0$ と近似し、ラグランジュの方程式を解くと微動系の並進方向、ワイヤと懸垂物の回転のそれぞれの運動方程式は

$$(m+M)\dot{x} + ml\ddot{\theta}_1 = F \tag{22}$$

$$ml^2\ddot{\theta_1} + ml\ddot{x} + mgl\theta_1 = 0 \tag{23}$$

となり、F = uとして運動方程式を解き状態方程式の形に変換すると、

$$\dot{\boldsymbol{x}} = \boldsymbol{A}\boldsymbol{x} + \boldsymbol{B}\boldsymbol{u} \tag{24}$$

$$\boldsymbol{b} = \boldsymbol{b} \boldsymbol{c} \tag{24}$$

$$A = \begin{pmatrix} 0 & 1 & \frac{mg}{M} & 0\\ 0 & 0 & \frac{mg}{M} & 0\\ 0 & 0 & 0 & 1\\ 0 & 0 & -\frac{(M+m)g}{Ml} & 0 \end{pmatrix}$$
$$B = \begin{pmatrix} 0 & \frac{1}{M} & 0 & -\frac{1}{Ml} \end{pmatrix}^{\mathrm{T}}$$
$$x = (x \quad \dot{x} \quad \theta_1 \quad \theta_1)^{\mathrm{T}}$$

とする.ここで最適レギュレータ問題によってフィードバ ックゲインと極を決定するための重みを,

$$\boldsymbol{Q} = \begin{pmatrix} 10 & 0 & 0 & 0\\ 0 & 1 & 0 & 0\\ 0 & 0 & 10 & 0\\ 0 & 0 & 0 & 0.05 \end{pmatrix}$$
(25)
$$\boldsymbol{r} = 0.1$$

 $f = (3.16 \ 4.63 \ 3.72 \ 0.393)$ (26) となる.また、このときの極eは、

 $e = -3.45 \pm 3.91i$, $-0.713 \pm 0.705i$ (27) となる. θ_2 および $\dot{\theta_2}$ に対してはフィードバックを加えない ように

f = (3.16 4.63 3.72 0.393 0 0)
 (28)
 としてシミュレーションを行った結果を Fig. 6 に示す. 揺れ
 は最終的には収束に向かうものの,一時的に懸垂物の振れ
 角である*θ*₂の値が増大してしまっているため,安全に制御
 できているとは言えない.



ック制御を考える.式(7)の状態方程式に対して,最適レギ

ュレータ問題によってフィードバックゲインと極を決定す るための重みを, /10 0 0 0 0 0

5.3 懸垂物の揺れを考慮した際の状態フィードバック制御

懸垂物である円柱物体の揺れを考慮した状態フィードバ

$$\boldsymbol{Q} = \begin{pmatrix} 10 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 10 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 10 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{pmatrix}$$

$$r = 10$$
(29)

とすると、フィードバックゲインベクトル
$$f$$
は
 $f = (1.02 \ 3.00 \ 5.84 - 2.44 - 1.18 - 0.510)$ (30)
となる、また、このときの極 e は、

$$e = -0.381 \pm 0.383i, -0.862 \\ \pm 3.93i, -5.40, -66.8$$
(31)

となる.これらを用いてシミュレーションを行った結果を Fig.7に示す.Fig.6のシミュレーションと比較して懸垂物 の揺れをきちんと制御できており、6秒後には揺れがほぼ収 束することが確認できた.



of suspended objects

5.4 オブザーバ併用系の状態フィードバック制御

前節で行った状態フィードバック制御は.状態変数がす べて得られることが前提であるが,本実験機では02を直接 観測してフィードバックを加えることが困難であると判断 したため,オブザーバによる推定値を状態フィードバック の代りに用いた疑似状態フィードバックを行う.式(16)の 出力方程式に対し,

$$\boldsymbol{\mathcal{C}} = \begin{pmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \end{pmatrix}$$
(32)

とおく.また,極配置法によってオブザーバの極が $-11 \pm 2i$, $-11 \pm 3i$, $-11 \pm 4i$ となるようにオブザーバゲイン*K*を設けると,

<i>K</i> =	$\left(\begin{array}{c} 0.0114\\ 0.0008\\ 0.0027\\ 0.0125\\ 0.0105\\ 0.1050\end{array}\right)$	-0.0005 0.0109 0 -0.2645 -0.2217 2.2270	-0.0056 0.0052 0.0106 0.2169 0.0614	$\begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ 0.0010 \\ 0.0330 \\ 0.0008 \\ 0.2900 \end{pmatrix}$	(33)
	_0.1058	2.2370	-2.7406	-0.3860/	

となる.フィードバックゲインfは前節と同じ値を用いてシ ミュレーションを行った結果を Fig.8 に示す.こちらの結果 も懸垂物の揺れをきちんと制御できており、4 秒後には揺れ がほぼ収束することが確認できた.



6. 実機による検証

6.1 実験条件

懸垂物である円柱物体に揺れを生じさせ,揺れを止めるた めの状態フィードバック制御を従来手法および提案手法の それぞれで行う.従来手法は 5.2 節,提案手法は 5.4 節で行 ったシミュレーションを想定して実験を行う.懸垂物である 円柱物体の上部に力を加えて揺れを生じさせた状態でそれ ぞれの制御プログラムを実行し,揺れが収束するかどうかを 検証する.

6.2 従来手法の検証

従来の質点に対する制御で揺れ止め実験を行った際のワ イヤ振れ角の変化を Fig.9に、微動系の速度の変化を Fig. 10 に示す.目視では0.01 [rad]程度の揺れはほとんど感じな いため、4 秒後にはほとんど揺れが収まっていると言える. 始めの約 0.5 秒の間に微動系の速度変化が非常に大きくな っているが、シミュレーションのように懸垂物の揺れが増 幅することはなかった.



Fig. 9 Wire Angle (conventional method)



Fig. 10 Small actuator's velocity (conventional method)

6.3 提案手法の検証

オブザーバ併用系の状態フィードバック制御によって揺 れ止め実験を行った際の微動系の速度の変化を Fig. 11 に示 す. その結果,微動系が一方向に加速し続けながら動いてい き,揺れを止めることができなかった.



Fig. 11 Small actuator's velocity (proposed method) このときのワイヤ振れ角のオブザーバによる推定値の変 化を Fig. 12 に示す.オブザーバによる推定値が収束せず, 逆に発散に向かっていってしまっていることがわかった. これは他の推定値の値も同様であった.



Fig. 12 Estimated wire Angle (proposed method)

この原因としては、オブザーバの極の設定が正しくない ことやプログラム上になんらかの誤りがあることなどが考 えられる.また、懸垂物の揺れの周期がワイヤの揺れの周 期に比べて非常に速いため、本実験機のサンプリングタイ ム0.03 [s]では懸垂物の揺れを制御するには遅すぎる可能性 がある.

7. 結言

本研究では、懸垂物を剛体と考え、懸垂物自体に揺れが生 じたときに、その揺れを含めた制御を行うクレーンの開発 を目指している。そこで、懸垂物の揺れを考慮した天井走 行クレーンの状態方程式を導出し、オブザーバを併用した状 態フィードバック制御のシミュレーションを行い、シミュレ ーション上で揺れを止められることを確認した。実験では、 提案手法で揺れを制御することはできなかったが、従来手法 でもフィードバックゲインの値の設定次第で、懸垂物に揺れ が生じても十分に制御を行うことができるとわかった。

参考文献

(1) 齊藤慶一郎,大隅久,"レーザポインタ型インターフェ ースによるクレーンの遠隔操作システムの開発"日本機 械学会ロボティクス・メカトロニクス講演会 2011 講演 会論文集, 5A21-A32, 2011.