時間軸状態制御形を用いた Control Moment Gyroscope の制御 ジェネレータの符号切換えを行わない手法

2012SE163 森 暁来 指導教員:大石泰章

1 はじめに

Control Moment Gyroscope (以下 CMG)とは、人工衛 星の3軸姿勢制御用トルク発生装置である. CMG は一般 的な人工衛星に使用されているリアクション・ホイールよ りも数十倍大きなトルクを発生させることができ、将来的 には大型宇宙機の姿勢制御に有効であると期待されてい る. しかし、CMG は劣駆動なノンホロノミックシステム であり、線形制御理論の適用が困難という問題がある.

そこで本研究では、時間軸状態制御形(参考文献[1])に 変換することで線形制御理論が適用可能な形にし、制御器 設計を行うことを考える.時間軸状態制御形とは、非線形 システムを状態制御部と時間軸制御部の2つのサブシステ ムに分割した形式である.この形式を用いて、時間軸制御 部を必ずしも安定化させずにフィードフォワード制御を行 うことで、状態制御部を線形制御理論に基づいて安定化す ることが可能となる.同様の研究は文献[2],[3]でも行わ れているが、時間軸の切換えを行うために目標値への収束 に時間がかかるのが問題であった.本研究では時間軸の切 り替えを行わない制御系を設計し,駆動源を持たないジン バルの目標値追従制御を行う.

2 モデリング

CMG の概略図を図 1 に示す. CMG は中心で回転する ロータ 1 を囲うように,内側からジンバル 2, 3, 4 の 3 つ のジンバルが連なった,計 4 つの剛体から成るシステムで ある. q_1, q_2, q_3, q_4 はそれぞれロータ 1, ジンバル 2, 3, 4 の角度を表し, $\omega_1, \omega_2, \omega_3, \omega_4$ はそれぞれロータ 1, ジンバ ル 2, 3, 4 の角速度を表す.入力はロータ 1, ジンバル 2 を 回転させるトルク T_1, T_2 であり, ジンバル 2 の可動域は $-\frac{\pi}{2} < q_2 < \frac{\pi}{2}$ である.各パラメータを, I_D, J_D : ロータ 1 の慣性モーメント [kg·m²],

 $J_C, K_C: ジンバル 2 の慣性モーメント [kg・m²],$ $K_B: ジンバル 3 の慣性モーメント [kg・m²],$ $K_A: ジンバル 4 の慣性モーメント [kg・m²],$ J₁ = J_C + J_D - K_C - I_D, J₂ = K_A + K_B + K_C + I_Dと定める. システムの簡略化のため, ジンバル 3 をロック $した状態 (q₃ = <math>\omega_3 = \dot{\omega}_3 = 0$)を考えると,運動方程式は

$$J_D \dot{\omega}_1 + J_D \dot{\omega}_4 \sin q_2 + J_D \,\omega_2 \,\omega_4 \cos q_2 = T_1, \quad (1)$$

$$(I_C + I_D)\dot{\omega}_2 - \frac{1}{2}J_1\omega_4^2\sin 2q_2 -J_D\omega_1\omega_4\cos q_2 = T_2, \quad (2)$$

$$(J_2 + J_1 \sin^2 q_2) \dot{\omega}_4 + J_D \dot{\omega}_1 \sin q_2$$

$$+J_D \,\omega_1 \,\omega_2 \cos q_2 + J_1 \,\omega_2 \,\omega_4 \sin 2q_2 = 0 \qquad (3)$$

となる.





初期状態でジンバル4が静止している場合,(3)式を時 間積分することで拘束式

$$(J_2 + J_1 \sin^2(q_2)) \,\omega_4 + J_D \,\omega_1 \sin(q_2) = 0 \tag{4}$$

が得られる. (4) 式に ω_2 を加えて整理することで,

$$\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t} \begin{bmatrix} q_1\\q_2\\q_4 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1\\0\\\alpha(q_2) \end{bmatrix} \omega_1 + \begin{bmatrix} 0\\1\\0 \end{bmatrix} \omega_2, \tag{5}$$
$$\alpha(q_2) = \frac{-J_D \sin(q_2)}{J_2 + J_1 \sin^2(q_2)} \tag{6}$$

となり, 状態 $q = [q_1 q_2 q_4]^{\mathrm{T}}$, 入力 $\omega = [\omega_1 \omega_2]^{\mathrm{T}}$ のシステ ムとみなすことができる.まずこのシステムを ω_1, ω_2 で制 御することを考え, その値となるトルク T_1, T_2 を求める.

3 制御系設計

本研究では、 q_1 , q_2 , q_4 , ω_1 , ω_2 , ω_4 がすべて零の状態か ら制御をはじめ、ジンバル 4 の角度 q_4 を目標値 q_{4r} に収束さ せることを考える. q_{4r} を用いて状態変数と入力を新たに、

$$\begin{cases} z_1 = q_1, \\ z_2 = \alpha(q_2), \\ z_3 = q_4 - q_{4r}, \end{cases} \begin{cases} v_1 = \omega_1, \\ v_2 = \beta(q_2) \, \omega_2, \end{cases}$$
(7)

$$\beta(q_2) = \frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}q_2} \alpha(q_2) \tag{8}$$

と定義すことで, (5) 式のシステムを Chained Form (参考 文献 [4]) へと変換する. これにより時間軸状態制御形は,

$$\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}t}z_1 = v_1,\tag{9}$$

$$\frac{\mathrm{d}}{\mathrm{d}z_1} \begin{bmatrix} z_3\\ z_2\\ \int z_3 \mathrm{d}z_1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0\\ 0 & 0 & 0\\ 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} z_3\\ z_2\\ \int z_3 \mathrm{d}z_1 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0\\ 1\\ 0 \end{bmatrix} \frac{v_2}{v_1} \quad (10)$$

と表され, 分離された 2 つのシステムとなる. (9) 式が時間 軸制御部, (10) 式が状態制御部となる. 時間軸制御部の状 態 z₁ をジェネレータと呼び, 状態制御部の新たな時間軸に 置くことで, 状態制御部が z₁ に沿った可制御な線形システ ムとなる. これにより非線形のシステムを 2 つの線形のシ ステムと見なすことができ, それぞれ制御系設計を行う. 本研究では、時間軸制御部がロータ1に対応するので状 態を零に戻す必要はなく、したがって時間軸の切換えを行 う必要もない. つまり、ロータ1に対応するジェネレータ z₁を単調増加させながら、ジンバル2を傾けた際に働く歳 差運動を用いることで、駆動源を持たないジンバル4を目 標値に収束させられればよい. CMGにはロータ1の角速 度が十分でないと、それを補うためにジンバル2の入力が 過大になってしまう特性がある. そこで、トルクT₁の入力 制限の範囲内で高い角速度を維持させるために、ロータ1 の角速度を段階的に上げる手法を試みる.

3.1 時間軸制御部

状態変数 z_1 を単調増加させるため, (7) 式の入力と目標 角速度 ω_{1r} の偏差を,

$$\bar{v}_1 = \omega_1 - \omega_{1r} \tag{11}$$

と定義する. この (11) 式の時間微分 v1 に対して,

$$\dot{\bar{v}}_1 = -H_1 \bar{v}_1 \tag{12}$$

が,あるフィードバックゲイン $H_1 > 0$ に対して成り立て ば $\omega_1 \rightarrow \omega_{1r}$ となる. $\dot{v}_1 = \dot{\omega}_1$ であるから, $\dot{\omega}_1$ が $-H_1 \bar{v}_1$ に等しくなるようなトルク T_1, T_2 を加えてやればよい. ここでは特にロータ 1 の角速度を t = 5, t = 8 を境に, $\omega_{1ra}, \omega_{1rb}, \omega_{1rc}$ と 3 段階に上げることを考え, $\dot{\omega}_1$ は次に 等しくなるようにする:

$$\dot{\omega}_{1} = \begin{cases} -H_{1a}(\omega_{1} - \omega_{1ra}) & (0 \le t < 5), \\ -H_{1b}(\omega_{1} - \omega_{1rb}) & (5 \le t < 8), \\ -H_{1c}(\omega_{1} - \omega_{1rc}) & (8 \le t). \end{cases}$$
(13)

3.2 状態制御部

状態フィードバックゲイン $k_1, k_2, k_3 > 0$ を用いて状態 制御部の状態変数 $z_2, z_3, \int z_3 dz_1$ を安定化させるため, (7) 式の入力と理想の入力の偏差を,

$$\bar{v}_2 = v_2 + k_1 z_2 v_1 + k_2 z_3 v_1 + k_3 \int z_3 dz_1 v_1$$
 (14)

と定義する. この (14) 式の時間微分 \bar{v}_2 に対して,時間軸 制御部と同様に,

$$\dot{\bar{v}}_2 = -H_2 \bar{v}_2 \tag{15}$$

が、あるフィードバックゲイン $H_2 > 0$ に対して成り立 てば $\bar{v}_2 \rightarrow 0$ となり、状態制御部の状態は零に収束して $q_4 \rightarrow q_{4r}$ が達成される.ここでは特にロータ1の角速度が 十分に上がった t = 8 以降に (15) 式が成り立つようにす る.そのためには ω_2 が次を満たすようにすればよい:

$$\dot{\omega}_{2} = \begin{cases} 0 & (0 \leq t < 8), \\ \frac{1}{\beta(q_{2})} \{-\dot{\beta}(q_{2}) \, \omega_{2}^{2} - (k_{1}v_{2} + k_{2}z_{2}v_{1} + k_{3}z_{3}v_{1})v_{1} \\ -H_{2}(v_{2} + k_{1}z_{2}v_{1} + k_{2}z_{3}v_{1} + k_{3}\int z_{3}dz_{1}v_{1})v_{1} \} \\ (8 \leq t). \end{cases}$$
(16)

(13),(16) 式を(3) 式に代入して *ω*₄ を求め, さらに(1),(2)
 式に代入することで CMG の真の入力である *T*₁,*T*₂ が得られる.



4 シミュレーションと実験結果

各変数を,

$$\begin{cases} k_1 = 2.5, k_2 = 0.4, k_3 = 0.01, \\ H_{1a} = 1.1, H_{1b} = 3.5, H_{1c} = 3, H_2 = 0.1, \\ \omega_{1ra} = 15, \omega_{1rb} = 20, \omega_{1rc} = 25, q_{4r} = \frac{\pi}{4} \end{cases}$$
(17)

と設定したときのシミュレーションと実機実験の結果を図 2,3に示す.図2より,ロータ1はこちらが意図した通り 符号切換えを行わず,段階的に速度を上げていることがわ かる.そして図3より,ジンバル4の角度 q4 は偏差なく目 標値に収束していることがわかる.

5 おわりに

本研究では2入力3状態のシステムである CMG に対 し,時間軸状態制御形に基づいてロータ1の角度を単調増 加させ,ジンバル4に対して目標値追従制御を行った.ま た,シミュレーションと実機実験により理論の有用性を確 認した.

参考文献

- [1] 清田洋光・三平満司:「時間軸状態制御形によるドリフト項をもたない非ホロノミックシステムの安定化」、システム制御情報学会論文誌, vol. 12 (1999), pp. 647-654.
- [2] 佐野椋一:「時間軸状態制御形に基づく Control Moment Gyroscope の制御」. 南山大学 情報理工学部 シ ステム創成工学科卒業論文, 2013.
- [3] 鈴木彰悟:「時間軸状態制御形による Control Moment Gyroscopeの目標値追従制御」. 南山大学 情報理工学 部 システム創成工学科卒業論文, 2014.
- [4] J. van de Loo: Control of a Nonholonomic Control Moment Gyroscope. DCT 2006.053, Dynamics and Control Group, Department Mechanical Engineering, Technische Universiteit Eindhoven, Eindhoven, the Netherlands, 2006.