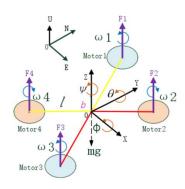
## 四旋翼飞行器控制器设计

## 1. 四旋翼模型动力学描述



以 X 型无人机为具体研究对象;进行线运动的动力学分析 受力:四个螺旋桨的升力、自身重力。

在机体系下升力和为 F。, 表达至惯性坐标下需乘旋转矩阵

$$m\ddot{x} = (\cos\phi\sin\theta\cos\psi + \sin\phi\sin\psi)F_{s}$$

$$m\ddot{y} = (\cos\phi\sin\theta\sin\psi - \sin\phi\cos\psi)F_{s}$$

$$m\ddot{z} = \cos\phi\cos\theta F_{s} - mg$$

角运动动力学分析

在俯仰(抬头为正)、滚转(右偏为正)、偏航方向(左偏为正)的合力矩

$$\begin{split} M_{\theta} &= \frac{\sqrt{2}}{2} lk \left( \omega_{2}^{2} + \omega_{3}^{2} - \omega_{1}^{2} - \omega_{4}^{2} \right) = \frac{\sqrt{2}}{2} l \left( F_{2} + F_{3} - F_{1} - F_{4} \right) \\ M_{\phi} &= \frac{\sqrt{2}}{2} lk \left( \omega_{1}^{2} + \omega_{2}^{2} - \omega_{3}^{2} - \omega_{4}^{2} \right) = \frac{\sqrt{2}}{2} l \left( F_{1} + F_{2} - F_{3} - F_{4} \right) \\ M_{\psi} &= k_{d} \left( \omega_{2}^{2} + \omega_{4}^{2} - \omega_{1}^{2} - \omega_{3}^{2} \right) = \frac{k_{d}}{k} \left( F_{2} + F_{4} - F_{1} - F_{3} \right) \end{split}$$

其中 kd 是空气反作用力系数, k 是桨叶升力系数。

根据欧拉方程 $M=J\varepsilon+\omega\times J\omega$ 计算欧拉角加速度

(小角度下近似于机体系三轴角加速度)

$$\begin{split} J_{y}\ddot{\theta} &= \dot{\phi}\dot{\psi}\left(J_{z} - J_{x}\right) + M_{\theta} \\ J_{x}\ddot{\phi} &= \dot{\theta}\dot{\psi}\left(J_{z} - J_{z}\right) + M_{\phi} \\ J_{z}\ddot{\phi} &= \dot{\theta}\dot{\psi}\left(J_{y} - J_{z}\right) + M_{\phi} \\ J_{z}\ddot{\psi} &= \dot{\theta}\dot{\phi}\left(J_{x} - J_{y}\right) + M_{\psi} \end{split} \qquad J_{z}\ddot{\phi} &= \dot{\theta}\dot{\psi}\left(J_{y} - J_{z}\right) + \frac{\sqrt{2}}{2}l\left(F_{1} + F_{2} - F_{3} - F_{4}\right) \\ J_{z}\ddot{\psi} &= \dot{\theta}\dot{\phi}\left(J_{x} - J_{y}\right) + \frac{k_{d}}{k}\left(F_{2} + F_{4} - F_{1} - F_{3}\right) \end{split}$$

## 2. 控制器设计

外环:速度控制;内环:姿态控制(看做外环的执行机构)

状态速度为 $v = \begin{bmatrix} v_x & v_y & v_z \end{bmatrix}^T$ ,期望为 $v_d$ ,误差量为 $\Delta v = v - v_d$  设计外环控制律

$$\Delta \dot{v} = \dot{v} - \dot{v}_d = K_P (v - v_d)$$

$$u = \dot{v} = K_P (v - v_d) + \dot{v}_d$$

对于外环考虑到实际飞行中机体没有偏航飞行的需求,按照 psi=0 来简化模型

$$m\ddot{x} = \cos\phi\sin\theta F_s$$
  
 $m\ddot{y} = -\sin\phi F_s$   
 $m\ddot{z} = \cos\phi\cos\theta F_s - mg$ 

外环仅有 x 和 y 通道务必由内环的姿态变化来实现, 调整为内环期望状态

$$u_x = \ddot{x} = \cos \phi_d \sin \theta_d F_s / m$$
  

$$u_y = \ddot{y} = -\sin \phi_d F_s / m$$
  

$$u_z = \ddot{z} = \cos \phi \cos \theta F_s / m - g$$

可以由 z 通道先计算出 Fs,再根据 y 通道解算 phi,再根据 x 通道解算 theta

全维状态实际值为 $\xi = \begin{bmatrix} \theta & \phi & \psi \end{bmatrix}^T$ ,期望为 $\xi_d$ ,角速度为 $\boldsymbol{\sigma} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{\sigma}_x & \boldsymbol{\sigma}_y & \boldsymbol{\sigma}_z \end{bmatrix}^T$ ,期望为 $\boldsymbol{\sigma}_d$ ,设计<mark>外环控制律</mark>

$$\Delta \ddot{\xi} = u - \ddot{\xi}_d = K_{P1} (\xi - \xi_d) + K_{D1} (\varpi - \varpi_d)$$

$$u = K_{P1} (\xi - \xi_d) + K_{D1} (\varpi - \varpi_d) + \ddot{\xi}_d$$

角运动动力学方程

$$\begin{split} &J_{y}u_{y}=\dot{\phi}\dot{\psi}\left(J_{z}-J_{x}\right)+\frac{\sqrt{2}}{2}l\left(F_{2}+F_{3}-F_{1}-F_{4}\right)\\ &J_{x}u_{x}=\dot{\theta}\dot{\psi}\left(J_{y}-J_{z}\right)+\frac{\sqrt{2}}{2}l\left(F_{1}+F_{2}-F_{3}-F_{4}\right)\\ &J_{z}u_{z}=\dot{\theta}\dot{\phi}\left(J_{x}-J_{y}\right)+\frac{k_{d}}{k}\left(F_{2}+F_{4}-F_{1}-F_{3}\right) \end{split}$$

再根据外环已经把 Fs <mark>结</mark>算出来,<mark>四个方程四个未知数,可以把 F1-F4 求出解算</mark>