2.5 四桨碟形飞行器姿态与升力的关系[13]

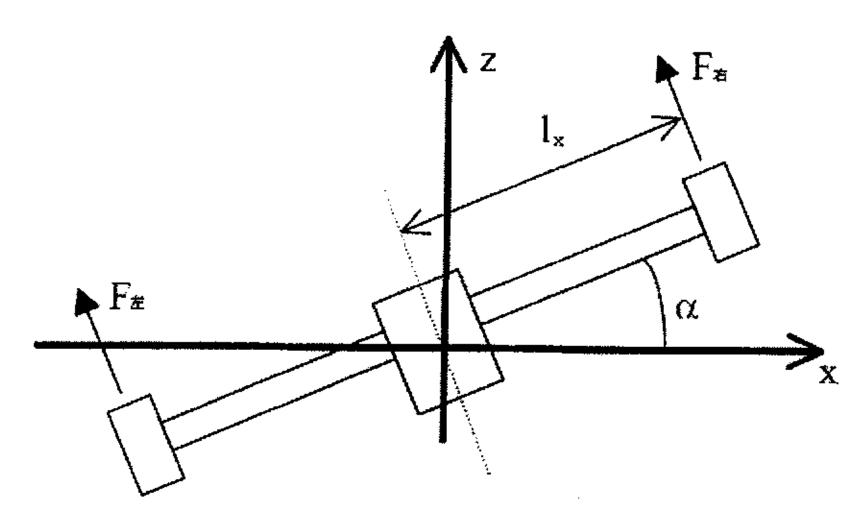
2.5.1 飞行器绕 X 轴的角度 α 与升力之间的关系

如图 2-11 所示,飞行器与 X 轴之间的夹角 α 主要通过左右旋翼产生的升力控制,其控制关系为:

$$\sum M = I_y \overset{\bullet \bullet}{\alpha}$$

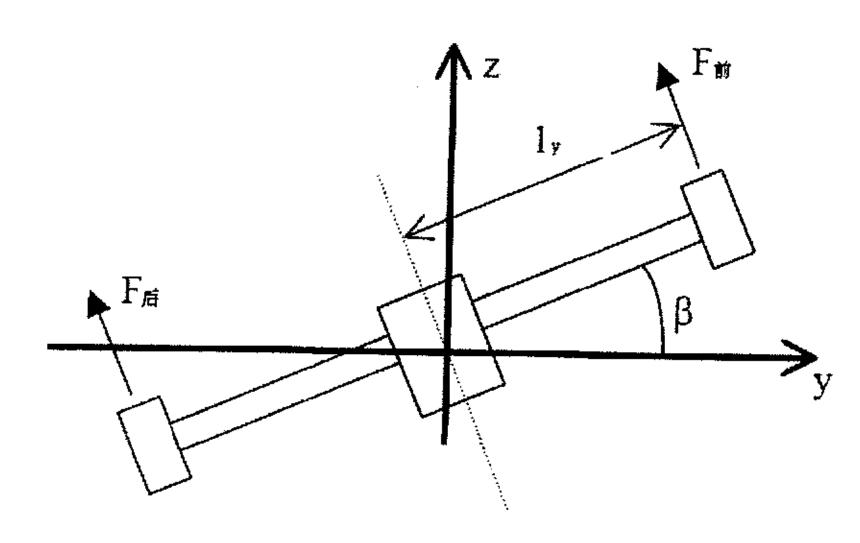
$$l_x (F_{\pm} - F_{\pm}) = I_y \overset{\bullet \bullet}{\alpha}$$

$$\overset{\bullet}{\alpha} = \frac{l_x (F_{\pm} - F_{\pm})}{I_y}$$



2-11 飞行器绕 X 轴的角度与 F 左、F 右之间的关系

2.5.2 飞行器绕 Y 轴的角度 B 与升力之间的关系



2-12 飞行器绕 Y 轴的角度与 F #、F #之间的关系

如图 2-12 所示, 飞行器与 Y 轴之间的夹角 B 主要通过前后两个旋翼产生的升力控制, 其控制关系为:

$$\sum M = I_X \ddot{\beta}$$

$$l_y (F_{\bar{m}} - F_{\bar{m}}) = I_X \ddot{\beta}$$

$$\ddot{\beta} = \frac{l_y (F_{\bar{m}} - F_{\bar{m}})}{I_X}$$

2.5.3 飞行器绕 Z 轴的角度 Y 与升力之间的关系

$$\sum M = I_z \gamma$$

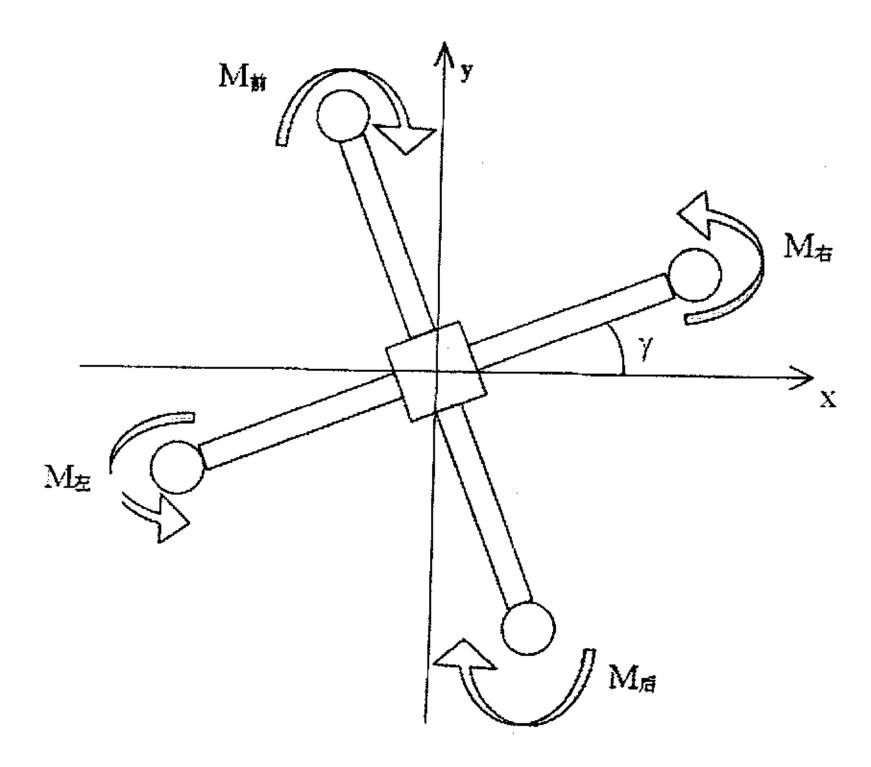
$$M_{\Xi} + M_{\Xi} - M_{\tilde{\text{m}}} - M_{\tilde{\text{m}}} = I_z \gamma$$

$$\vdots$$

$$\gamma = \frac{M_{\Xi} + M_{\Xi} - M_{\tilde{\text{m}}} - M_{\tilde{\text{m}}}}{I_z}$$

由于旋翼所产生的升力和力矩之间存在关系M = cF,所以上式可以表示为 Y 与升力之间的关系:

$$\gamma = \frac{c_{\pi}F_{\pi} + c_{\pi}F_{\pi} - c_{\tilde{n}}F_{\tilde{n}} - c_{\tilde{n}}F_{\tilde{n}}}{I_{\star}}$$



2-13 飞行器绕 Z 轴的角度与 M fi、 M fi、 M fi、 M fi之间的关系