

# 飞机质心平面运动的力学方程

宋秋红

空军长春飞行学院

**提 要** 根据理论力学自由刚体的动力学理论,建立了飞机在平面内飞行的质心动力学方程,并且讨论了有关简单解问题。

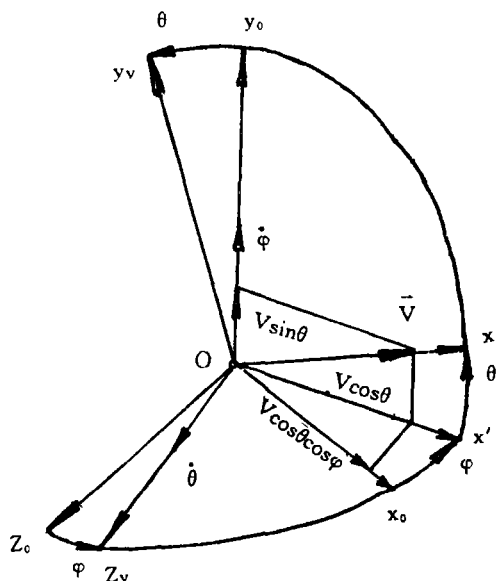
**关键词** 地面轴系 平面飞行 迎角 侧滑角

我们知道,飞机在空中的飞行是自由的,也是相当复杂的。本文依据力学的有关理论,试对飞机水平平面内飞行时质心的动力学方程的构建做一些研究。

当飞机沿水平平面内的航迹运动时,飞机高度  $H = \text{常数}$ ,航迹对水平面的倾角  $\theta = 0$ 。此时飞机受的力有:迎面阻力  $X$ 、升力  $Y$ 、侧向力  $Z$ 、发动机的推力  $P$ 、最后还有飞机的重力  $G$ 。此时发动机的工作状态用参数  $K$  表示。而飞机的姿态参数是,迎角  $\alpha$ 、侧滑角  $\beta$ 、倾斜角  $\gamma_0$ 。

在建立动力学方程之前,为了尽可能地简化方程,有必要指明所用到的参考坐标系,主要有地面轴系  $Ox_0y_0z_0$  和半速度坐标系  $Ox_yy_z$ 。

地面轴系的原点  $O$  选取在地球表面或空间某处,轴  $Oy_0$  垂直向上,轴  $Ox_0$  水平指向,轴  $Oz_0$  与  $Ox_0$ 、 $Oy_0$  垂直,顺着  $Ox_0$  的正方向指向右方为正。而半速度坐标系为活动坐标系,其中轴  $Ox$  沿着相对于空气的、飞机质心的速度矢量  $V$ ,坐标系原点位于飞机质心,轴  $Oy_v$ 、 $Oz_v$  位于垂直于速度矢量  $V$  的平面内,轴  $Oz_v$  总是水平的。如图 1 所示,半速度坐标系相对于地面轴系的位置,只由轴  $Ox$  的方向,也就是角  $\varphi$  和  $\theta$  来确定,这是半速度坐标系的优点之一。



根据理论力学理论,自由刚体的一般运动微分方程,即飞机在空间的一般运动,可以分解为同其质心的平动以及相对质心的定点运动。质心的运动由质心运动定理得

$$Ma_{cx} = \Sigma F_x \quad Ma_{cyv} = \Sigma F_{yv} \quad Ma_{czv} = \Sigma F_{zv}$$

式中,  $\Sigma F_x$ 、 $\Sigma F_{yv}$ 、 $\Sigma F_{zv}$ ——作用在飞机上所有外力在相应半速度轴上投影之和。

上述方程的左边是飞机质心的加速度  $a_c$  在半速度坐标轴上的投影。关于加速度  $a_c$  在三轴投影由理论力学知识可得,此时,代入飞机在平面内飞行的具体条件,则加速度  $a_c$  在航迹切向  $Ox$  轴的投影(切向加速度)为  $a_{cx} = dV/dt$ ,在  $Oy_v$  轴上的投影为 0,在  $Oz_v$  轴上的投影为  $a_{czv} = -V \cos \theta d\varphi/dt$ 。

综上所述,可得平面内飞行的飞机其质心的动力学方程

$$(G/g) dV/dt = P \cos \alpha \cos \beta - X \quad (1)$$

$$0 = (p \sin \alpha + Y) \cos \gamma_c + (P \sin \beta \cos \alpha - Z) \sin \gamma_c - G \quad (2)$$

$$(G/g) (-V \cos \theta d\varphi/dt) = (P \sin \alpha + Y) \sin \gamma_c - (P \cos \alpha \sin \beta - Z) \cos \gamma_c \quad (3)$$

方程中的重量  $G$ , 是飞机的重量, 它是随时间变化的量, 所以还应有方程

$$dG/dt = -G(t) \quad (4)$$

如果是火箭发动机, 这个方程就不需要, 因为这时重量与时间的关系  $G(t)$  是已知的。

逐一分析上述方程中各量, 力  $P$ 、 $X$ 、 $Y$ 、 $Z$  及燃料秒流量与飞行高度无关;  $P(V, \kappa)$ ,  $X(V, \alpha, \beta)$ ,  $Y(V, \alpha)$ ,  $Z(V, \beta)$ ,  $G(V, \kappa)$ 。因此, 归纳得到在所写的四个方程中包含了七个未知数, 即  $V$ 、 $\alpha$ 、 $\varphi$ 、 $G$ 、 $\beta$ 、 $\gamma_c$ 、 $\kappa$ , 如果再列出三个补充方程(约束方程), 该方程组就是可解的了。

当然, 飞机在水平面内飞行还包含了很多特殊情况, 诸如, 无倾斜飞行、无侧滑飞行、直线飞行、等速飞行等等。具体问题, 具体分析, 这些特殊条件都会大大简化原方程组的复杂程度, 再采用微分方程的各种近似积分方法得解。求取的飞行速度、航程等运动量, 可以说是决定了飞机该时的运动状态。

当飞机平面内飞行时, 迎角及侧滑角不超过  $20^\circ$  ( $0.349$  弧度)。因为  $\sin 20^\circ = 0.342$  及  $\cos 20^\circ = 0.940$ , 则可以认为  $\sin \alpha \approx \alpha/57.3$  及  $\sin \beta \approx \beta/57.3$ , 而所带来的误差不超过  $2\%$ , 以及  $\cos \alpha \approx \cos \beta \approx 1$  所带来的误差不超过  $6\%$ 。因此上面方程可写为如下形式

$$dV/dt = g(P - X)/G \quad (1')$$

$$0 = (Pa/57.3 + Y) \cos \gamma_c + (P\beta/57.3 - Z) \sin \gamma_c - G \quad (2')$$

$$d\varphi/dt = g [GV - (Pa/57.3 + Y) \sin \gamma_c + (P\beta/57.3 - Z) \cos \gamma_c] \quad (3')$$

$$dG/dt = -G(t) \quad (4')$$

在水平面内的曲线计划飞行通常决定于下列给定的条件:

- (1) 飞行速度的方向
- (2) 发动机的工作状态。

目前, 由于计算机的引入, 现代有关飞行动力学问题的计算, 已相当准确, 不但可以得到需要的精确结果, 而且可以用计算机模拟飞行的全部过程, 甚至在地面可以利用模拟机模仿控制全部过程, 但无论科技如何发展, 应用力学的分析求解方法, 仍是最基本、最实用的方法。

(上接第 107 页)

#### 四、结束语

通过以上分析可以看出, 对弹性的正确理解和计算是非常重要的。如果一个销售者在一次交易中, 发现当价格上升一个百分比时, 需求量下降小于这个百分比, 就盲目地认为自己商品的需求价格弹性小于 1, 于是就通过提高价格来增加收益, 这未必是正确的, 因为提高价格很可能导致相反的结果, 即收益反而下降了。如果发现当价格上升一个百分比时, 需求量下降大于这个百分比, 就盲目地认为自己商品的需求价格弹性大于 1, 想通过降价促销来增加收益, 也可能导致同样的错误。所以, 当我们想利用弹性和收益理论促销增收时, 一定要先准确计算好弹性系数, 再进行操作。由此可见, 在经济学中, 一定要正确理解经济量的含义, 特别是注意它在数学上的严密性, 否则将会导致严重的错误, 这必须引起我们每一个经济理论研究者 and 实际工作者的注意。