# 基于多项式展开的三角平动点垂直周期轨道解析 构建方法研究\*

翟冠峤 张伟<sup>†</sup> 钱霙婧 (北京工业大学机电学院,北京 100124)

**摘要** 平动点是圆型限制性三体问题中的五个平衡解,其附近存在着大量的周期轨道,研究这些周期轨道 的构建方法在深空探测中具有重要的理论及工程意义.本文从模态运动的角度出发,分析三角平动点附近周 期轨道,通过多项式展开法构建出主坐标下周期轨道三个运动方向之间的渐近关系,从新的角度分析了系 统的动力学特性和三维周期运动三个方向内在关联以及物理规律.同时可以为设计真实力学模型下的飞行 器轨道提供借鉴.文中提出的方法可以被拓展至椭圆型限制性三体问题的三维周期轨道构建或共线平动点 附近的轨道构建中.

关键词 圆型限制性三体问题, 平动点, 多项式展开法

DOI: 10.6052/1672-6553-2017-52

#### 引言

对于三体问题的研究已经进行几百年,最早可 以追述到 Newton 于 1687 年发表的 Principia 中.平 动点是圆型限制性三体问题中的五个平衡解,包括 3 个共线平动点  $L_1$ 、 $L_2$ 、 $L_3$  以及 2 个三角平动点  $L_4$ 、  $L_5$ .其中,三角平动点具有"中心×中心"的动力学特 性,其附近存在着大量的周期轨道,可以被用于构 建空间中转站,编队导航等<sup>[1-4]</sup>.研究这些轨道在深 空探测中具有理论价值及工程意义.

为了更加有效地利用三角平动点的动力学特性,在其邻近定点小型探测器,需要在真实力学模型下构造一个稳定的目标轨道,减少探测器在工作过程中的轨道保持需求.显然,以圆型限制性三体问题模型下的线性解提供构造目标轨道的初值选择是不理想的,应用此初值会引起解在积分过程中发散,从而无法保持轨道的周期性,这就需要我们给出更高阶的解.在高阶解的研究中,已有学者对此进行了大量的研究.Richardson<sup>[5]</sup>应用 Lindstedt-Poincaré(L-P)法给出了圆型限制性三体问题共线平动点附近 Halo 周期轨道的三阶解析解.Erdi<sup>[6]</sup>和

†通讯作者 E-mail:sandyzhang0@163.com

Zagouras<sup>[7]</sup>基于小参数展开法分别推导了三角平动 点附近周期轨道的三阶和四阶解析解.这为动平衡 点附近轨道的分析和研究奠定了基础.近期,Lei 和 Xu<sup>[8,9]</sup>则通过 L-P 法构建了三角平动点附近周期 轨道的任意阶解析解.但是,这些传统摄动方法主 要着重于修正线性条件下的振幅与频率,使其更加 接近非线性条件下的真实运动,但是却很少关注运 动中各维度之间的联系以及它们分别对系统非线 性动力学特性的贡献.

在振动理论最新的进展中,由 Shaw 等<sup>[10-12]</sup>基 于模态分析的思想提出了一种基于多项式展开理 论的求解方法,为周期轨道求解问题提供了新的思 想.这种多项式展开方法定义了一种不变的相空间 关系<sup>[13]</sup>,从而得到两自由度之间的多项式关系.能 为数值求解真实力学模型下的周期轨道提供满足 物理规律的约束条件<sup>[14]</sup>.我们之前有过关于三角 平动点附近周期轨道的工作,那主要是考虑了 *x-y* 平面内长周期或短周期的展开式,并未考虑*z* 轴方 向的运动<sup>[15]</sup>.本文则是采用多项式展开的方法求 解运动方程,得到圆型限制性三体问题三角平动点 附近周期轨道三个维度之间的运动关系.

<sup>2016-12-26</sup> 收到第1稿,2017-03-27 收到修改稿.

<sup>\*</sup>国家自然科学基金资助项目(11402007)

文中所提出的采用多项式展开方法得到的运 动关系可以清晰地反映圆型限制性三体问题模型 中三角平动点附近周期轨道三个自由度之间的关 系,为分析其轨道动力学特性提供理论依据,并且 可以为数值迭代求解周期轨道提供约束关系,为设 计真实力学模型下的飞行器轨道提供借鉴.

#### 1 基本动力学模型

在圆型限制性三体问题中,一个质量相对无限 小的第三体在两个围绕其公共质心做圆周运动的 主天体的引力作用下做运动.

假设质量较大的主天体  $P_1$  质量为  $m_1$ ,质量较小的主天体  $P_2$  质量为  $m_2$ .两个主天体绕其共同的 质心 C 做匀速圆周运动.选取质心会合坐标系进行 问题的研究,记为 C-XYZ.其原点为 C,X-Y 平面为 两个主天体相对运动平面,X 轴由主天体  $P_1$  指向 主天体  $P_2$ ,Z 轴垂直于 X-Y 平面.如图 1 所示.



为了计算方便,通常将运动方程无量纲化,取 两个主天体质量之和为质量量纲,两个主天体间的 距离为长度量纲,即定义μ=m<sub>2</sub>/(m<sub>1</sub>+m<sub>2</sub>)为质量 参数.则主天体 P<sub>1</sub>质量表示为1-μ,坐标为(-μ,0, 0).主天体 P<sub>2</sub>质量为表示μ,坐标为(1-μ,0,0).小

$$\begin{cases} \ddot{X} - 2\dot{Y} = \frac{\partial\Omega}{\partial X} \\ \dot{Y} + 2\dot{X} = \frac{\partial\Omega}{\partial Y} \\ \ddot{Z} = \frac{\partial\Omega}{\partial Z} \end{cases}$$
(1)

式中 $\Omega$ 为系统中的拟势能函数,表示为<sup>[16]</sup>:

$$\Omega = \frac{1}{2} (X^2 + Y^2) + \frac{1 - \mu}{R_1} + \frac{\mu}{R_2} + \frac{1}{2} \mu (1 - \mu)$$
 (2)

其中, $R_1$ 与 $R_2$ 分别代表小天体到主天体 $P_1$ 与 $P_2$ 的距离.

$$R_1 = \sqrt{(X+\mu)^2 + Y^2 + Z^2}$$
(3)

$$R_2 = \sqrt{(X - 1 + \mu)^2 + Y^2 + Z^2} \tag{4}$$

#### 2 三角平动点附近的运动方程展开

为了更方便地描述三角平动点附近的运动,将 坐标系原点移动到三角平动点.本文以 L<sub>4</sub> 点为例, 将坐标系原点移动到 L<sub>4</sub> 点,新的坐标系的坐标轴 与原坐标系的坐标轴平行,如图 1 所示.在此坐标 系下将原运动方程(1)按 Legendre 展开,可以表示 为<sup>[17]</sup>:

$$\begin{cases} \ddot{x} - 2\dot{y} - \frac{3}{4}x - \frac{3\sqrt{3}}{2}(\frac{1}{2} - \mu)y \\ = (1 - \mu)\frac{\partial}{\partial x}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{-x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) + \\ \mu\frac{\partial}{\partial x}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) \\ \ddot{y} + 2\dot{x} - \frac{9}{4}y - \frac{3\sqrt{3}}{2}\left(\frac{1}{2} - \mu\right)x \\ = (1 - \mu)\frac{\partial}{\partial y}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{-x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) + \\ \mu\frac{\partial}{\partial y}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) \\ \ddot{z} + z = (1 - \mu)\frac{\partial}{\partial z}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{-x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) + \\ \mu\frac{\partial}{\partial z}\sum_{n\geq3}^{\infty}\rho^{n}P_{n}\left(\frac{x - \sqrt{3}y}{2\rho}\right) \end{cases}$$
(5)

式中,  $P_n$  为 n 阶的 Legendre 多项式, 且  $\rho = \sqrt{x^2+y^2+z^2}$ .

虽然可以在 L<sub>4</sub>-xyz 坐标系中直接求解运动方 程的解析解,了解三角平动点附近的运动特征,然 而相应的几何特征在该坐标系中并不十分明显,这 是由于式(5)的等号左边存在 x-y 平面的线性耦合 项,不利于计算,所以为了更清晰地体现三角平动 点附近运动的几何特征,我们选择将原 L<sub>4</sub>-xyz 坐标 系在 x-y 平面内绕 z 轴旋转 θ 角,得到一个新坐标

(8)

系  $L_4$ - $\xi\eta\zeta^{[16]}$ ,如图 1 所示. $L_4$ - $\xi\eta\zeta$  为这一系统的主 坐标(principle coordinate system).

引入新变量( $\xi$ , $\eta$ , $\zeta$ )代替(x,y,z),其关系可 以表示为:

 $x = \xi \cos\theta - \eta \sin\theta$ 

 $\gamma = \xi \sin\theta + \eta \cos\theta$ 

$$\tan 2\theta = -\sqrt{3}(1-2\mu)$$
 (7)  
在新的坐标下,式(5)可以表示为:

$$\begin{split} \dot{\xi} &= 2\eta - \frac{3}{2} \left(1 - \sqrt{1 - 3\mu(1 - \mu)}\right) \xi = \mu \frac{\partial}{\partial \xi} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (-\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) \\ &\quad (1 - \mu) \frac{\partial}{\partial \xi} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(-\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) \\ &\quad \eta + 2\dot{\xi} - \frac{3}{2} \left(1 + \sqrt{1 - 3\mu(1 - \mu)}\right) \eta = \mu \frac{\partial}{\partial \eta} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (-\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) \\ &\quad (1 - \mu) \frac{\partial}{\partial \eta} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(-\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) \\ &\quad \xi + \zeta = \mu \frac{\partial}{\partial \zeta} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (-\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) + \\ &\quad (1 - \mu) \frac{\partial}{\partial \zeta} \sum_{n \ge 3}^{\infty} \rho^n P_n \left( \frac{(-\cos\theta - \sqrt{3}\sin\theta)\xi + (-\sin\theta - \sqrt{3}\cos\theta)\eta}{2\rho} \right) \end{split}$$

#### 3 周期运动的多项式展开分析

本节使用多项式展开的方法研究三个方向上 运动之间的关系,得到它们之间的解析关系,为分 析其三个维度分别对系统动力学特性的影响以及 三角平动点附近周期运动的运动形式和动力学特 性提供参照.这种方法的核心思想是首先选取一个 方向为基方向,基上方向的运动状态(位置和速 度)为一组空间的二维基状态,将其他方向的运动 描述为与基方向状态相关的多项式形式<sup>[10-12]</sup>.通过 求解多项式系数的方式寻找多个方向运动之间的 关系.

首先,将式化简,可得到运动方程的形式为:

$$\begin{split} \ddot{\xi} &= g\dot{\eta} - k_1\xi + \varepsilon \sum_{n=2}^{\infty} \sum_{\substack{i+j+k=n,\\i,j,k\in N}} \alpha_{ijk}\xi^i \eta^j \zeta^k \\ \ddot{\eta} &= -g\xi - k_2\eta + \varepsilon \sum_{n=2}^{\infty} \sum_{\substack{i+j+k=n,\\i,j,k\in N}} \beta_{ijk}\xi^i \eta^j \zeta^k \\ \ddot{\zeta} &= -k_3\zeta + \varepsilon \sum_{n=2}^{\infty} \sum_{\substack{i+j+k=n,\\i,j,k\in N}} \gamma_{ijk}\xi^i \eta^j \zeta^k \end{split}$$
(9)

其中,i,j,k从0开始,n代表截断的阶数, $\varepsilon$ 代表小 参量,

$$g=2$$

$$k_{1} = -\frac{3}{2}(1 - \sqrt{1 - 3\mu(1 - \mu)}) \qquad (10)$$

$$k_{2} = -\frac{3}{2}(1 + \sqrt{1 - 3\mu(1 - \mu)})$$

$$S = \sin(\theta), C = \cos(\theta), 则$$
:

$$\begin{cases} \alpha_{ijk} = O_{ijk}C + P_{ijk}S \\ \beta_{ijk} = -O_{ijk}S + P_{ijk}C, (i, j, k = 0, 1, 2, 3) \\ \gamma_{ijk} = Q_{ijk} \end{cases}$$
(11)

其中, $O_{iik}$ 、 $P_{iik}$ 、 $Q_{iik}$ 的具体表达式见附录.

选取ζ方向的位置和速度为周期运动时的基 状态,即令:

$$\zeta = u \tag{12}$$

$$=v$$
 (13)

根据文献[10][11]和[12], *ξ* 和 η 方向的运 动可以被描述为与 *ζ* 方向相关的如下多项式形式:

$$\xi = a_1 u + a_2 v + a_3 u v + a_4 u^2 + a_5 v^2 +$$

$$a_1 v^2 v + a_2 v u^2 + a_3 v^3 + a_4 v^3 + u^4 + a_5 v^2 + a_5 v^4 + a_5 v^2 + a_$$

$$\dot{\xi} = b_1 u + b_2 v + b_3 u v + b_4 u^2 + b_5 v^2 +$$
(14)

$$b_6 u^2 v + b_7 u v^2 + b_8 u^3 + b_9 v^3 + \dots$$
(15)

$$\eta = c_1 u + c_2 v + c_3 u v + c_4 u^2 + c_5 v^2 +$$

$$c_{6}u^{2}v + c_{7}uv^{2} + c_{8}u^{3} + c_{9}v^{3} + \cdots$$
(16)

$$\eta = d_1 u + d_2 v + d_3 u v + d_4 u^2 + d_5 v^2 + d_6 u^2 v + d_7 u v^2 + d_8 u^3 + d_9 v^3 + \dots$$
(17)

将式(14)、(15)、(16)与(17)分别带入到式 (9)的三个方程中,同时只保留到3次项,可以得 到:

$$\zeta = v = -u - (\gamma_{101}a_1 + \gamma_{011}c_1)u^2 - (\gamma_{101}a_2 + \gamma_{011}c_2)uv - \gamma_{003}u^3$$
(20)

分别将式(14)、(15)、(16)、(17)对时间求导,可得:

$$\dot{\xi} = -a_2 u + a_1 v + (-\gamma_{101} a_1 a_2 - \gamma_{011} a_2 c_1 - a_3) u^2 + (-\gamma_{101} a_2^2 - \gamma_{011} a_2 c_2 - 2a_5 + 2a_4) uv + a_3 v^2 + (3a_8 - 2a_7) u^2 v + (2a_6 - 3a_9) uv^2 - a_6 u^3 + a_7 v^3$$
(21)

$$\ddot{\xi} = -b_2 u + b_1 v + (-\gamma_{101} a_1 b_2 - \gamma_{011} b_2 c_1 - b_3) u^2 + (-\gamma_{101} a_2 b_2 - \gamma_{011} b_2 c_2 + 2b_4 - 2b_5) uv + b_3 v^2 + (3b_8 - 2b_7) u^2 v + (2b_6 - 3b_9) uv^2 - b_6 u^3 + b_7 v^3$$
(22)

$$\eta = -c_{2}u + c_{1}v + (-\gamma_{101}a_{1}c_{2} - \gamma_{011}c_{1}c_{2} - c_{3})u^{2} + (-\gamma_{101}a_{2}c_{2} - \gamma_{011}c_{2}^{2} + 2c_{4} - 2c_{5})uv + c_{3}v^{2} + (3c_{8} - 2c_{7})u^{2}v + (2c_{6} - 3c_{9})uv^{2} - c_{6}u^{3} + c_{7}v^{3}$$
(23)

$$\eta = -d_{2}u + d_{1}v + (-\gamma_{101}a_{1}d_{2} - \gamma_{011}c_{1}d_{2} - d_{3})u^{2} + (-\gamma_{101}a_{2}d_{2} - \gamma_{011}c_{2}d_{2} + 2d_{4} - 2d_{5})uv + d_{3}v^{2} + (3d_{8} - 2d_{7})u^{2}v + (2d_{6} - 3d_{9})uv^{2} - d_{6}u^{3} + d_{7}v^{3}$$
(24)

分别对比式(15)与式(21)、式(17)与式 (23)、式(18)与式(22)、式(19)与式(24)的一次 项系数可得到:

$$u: gd_{1}-k_{1}a_{1}=-b_{2} -a_{2}=b_{1}$$
  

$$-gb_{1}-k_{2}c_{1}=-d_{2} -c_{2}=d_{1}$$
  

$$v: gd_{2}-k_{1}a_{2}=b_{1} -a_{1}=b_{2}$$
  

$$-gb_{2}-k_{2}c_{2}=d_{1} -c_{1}=d_{2}$$
  
对比二次项系数可得到:  
(25)

求解式(25)、式(26)、式(27)可以得到线性项 系数:

$$a_1=0, a_2=0, b_1=0, b_2=0$$
  
 $c_1=0, c_2=0, d_1=0, d_2=0$   
次项系数的表达式为:  
(28)

$$a_3 = -\frac{2\beta_{002}g}{A}, \ a_4 = -\frac{\alpha_{002}}{2k_1} - \frac{\alpha_{002}(-4+k_2)}{2A}$$

\_

$$a_{5} = -\frac{\alpha_{002}}{2k_{1}} + \frac{\alpha_{002}(-4+k_{2})}{2A}, b_{3} = -\frac{2\alpha_{002}(-4+k_{2})}{A}$$
$$b_{4} = \frac{2\beta_{002}g}{A}, b_{5} = -\frac{2\beta_{002}g}{A}$$
(29)

$$c_{3} = \frac{2\alpha_{002}g}{A}, c_{4} = -\frac{\beta_{002}(8 - 2g^{2} - 2k_{1} - 4k_{2} + k_{1}k_{2})}{k_{2}A}$$

$$c_{5} = \frac{2\beta_{002}(-4 + g^{2} + k_{1})}{k_{2}A}, d_{3} = -\frac{2\beta_{002}(-4 + k_{1})}{A}$$

$$d_{4} = -\frac{2\alpha_{002}g}{A}, d_{5} = \frac{2\alpha_{002}g}{A}$$
(30)

三次项系数的表达式为:

$$a_7 = 0, a_8 = 0, a_9 = 0$$
  
 $b_7 = 0, b_8 = 0, b_9 = 0$   
 $c_7 = 0, c_8 = 0, c_9 = 0$   
 $d_7 = 0, d_8 = 0, d_8 = 0$   
(31)

其中 $A = -4k_1 - 4k_2 + k_1k_2$ .

由此得到圆型限制性三体问题中三角平动点 附近运动三个自由度之间关系表达式中所有系数, 同样,我们也可以将系数求解至更高次项,使结果 更加精确.三角点附近周期运动的三个方向 $\xi$ 、 $\eta$ 和  $\zeta$ 之间关系满足如下方程:

$$\begin{cases} \xi = a_{3}uv + a_{4}u^{2} + a_{5}v^{2} = a_{3}\zeta\dot{\zeta} + a_{4}\zeta^{2} + a_{5}\dot{\zeta}^{2} \\ \dot{\xi} = b_{3}uv + b_{4}u^{2} + b_{5}v^{2} = b_{3}\zeta\dot{\zeta} + b_{4}\zeta^{2} + b_{5}\dot{\zeta}^{2} \\ \eta = c_{3}uv + c_{4}u^{2} + c_{5}v^{2} = c_{3}\zeta\dot{\zeta} + c_{4}\zeta^{2} + c_{5}\dot{\zeta}^{2} \\ \dot{\eta} = d_{3}uv + d_{4}u^{2} + d_{5}v^{2} = d_{3}\zeta\dot{\zeta} + d_{4}\zeta^{2} + d_{5}\dot{\zeta}^{2} \end{cases}$$
(32)

#### 4 周期运动方程解析求解

通过前文对三自由度运动之间关系的求解,可 以将运动方程转化为一个自由度的运动方程,将式 (32)带入到式(9)的第三个方程中,并忽略 3 次以 上项,可以得到:

$$\ddot{u} + u = -\varepsilon G_1 u^3 \tag{33}$$

其中 
$$G_1 = -\frac{3}{2}$$

这样,一个三自由度的运动方程就转化为单一 自由度的振动方程,我们可以通过传统的摄动方法 求解其解析解.本节使用多尺度法进行解析求解.

引入小参数 
$$\varepsilon$$
,并设方程的解为:  
 $u = u_0(T_0, T_1) + \varepsilon u_1(T_0, T_1) + \cdots$  (34)

$$\frac{d}{dt} = D_0 + \varepsilon D_1 \tag{35}$$

$$\frac{d^2}{dt^2} = D_0^2 + 2\varepsilon D_0 D_1 \tag{36}$$

将式(34)、式(35)和式(36)带入到式(33) 中,令方程两边 *e* 同阶项系数相等,则得微分方程 如下:

$$D_0^2 u_0 + u_0 = 0 \tag{37}$$

 $\varepsilon^1$  阶:

$$D_0^2 u_1 + u_1 = -2D_0 D_1 u_0 - G_1 u_0^3$$
 (38)  
设方程(37)有如下形式的解:

$$u_0 = A(T_1) e^{i\omega_0 T_0} + cc$$
(39)

其中,cc代表共轭项,且 $\omega_0$ =1.

$$D_0^{\ 2} u_1 + u_1 = -2 \frac{\mathrm{d}A}{\mathrm{d}T_1} \mathrm{i}\omega_0 \mathrm{e}^{\mathrm{i}\omega_0 T_0} - G_1 A^3 \mathrm{e}^{\mathrm{i}3\omega_0 T_0} - 3G_1 A^2 \overline{A} \mathrm{e}^{\mathrm{i}\omega_0 T_0} + cc \qquad (40)$$

消除式(40)中得共振项,可得:

$$-2\frac{\mathrm{d}A}{\mathrm{d}T_1}\mathrm{i}\omega_0 - 3G_1A^2\overline{A} = 0 \tag{41}$$

取:

$$A(T_{1}) = \frac{\alpha(T_{1})}{2} e^{\beta(T_{1})i}$$
(42)

则:

$$\frac{\mathrm{d}A}{\mathrm{d}T_{1}} = \frac{2}{\mathrm{e}}^{\beta_{\mathrm{i}}} + \mathrm{i}\dot{\beta}\frac{\alpha}{2}\mathrm{e}^{\beta_{\mathrm{i}}} \tag{43}$$

将式(42)和式(43)代入到式(41)中并整理得

到:

$$-i\omega_0 \alpha e^{\beta i} + \omega_0 \dot{\beta} \alpha e^{\beta i} - \frac{3}{8} G_1 \alpha^3 e^{\beta i} = 0 \qquad (44)$$

分离实虚部得到:

$$\begin{cases} -\mathrm{i}\omega_0\alpha = 0\\ \omega_0\dot{\beta}\alpha - \frac{3}{8}G_1\alpha^3 = 0 \end{cases}$$
(45)

解得:

$$\begin{cases} \alpha = \alpha_0 \\ \beta = \frac{3\varepsilon G_1 \alpha_0^2}{8} t + \beta_0 \end{cases}$$
(46)

则:

$$u_0 = \frac{\alpha_0}{2} e^{i \left( \left( \frac{3eG_1 \alpha_0^2}{8} + 1 \right) \iota + \beta_0 \right)} + cc$$
 (47)

消除共振项之后的式(40)变为:  
$$D_0^2 u_1 + u_1 = -G_1(A^3 e^{i3\omega_0 T_0} + \overline{A}^3 e^{-i3\omega_0 T_0})$$
 (48)  
设式(48)的解有如下形式:

$$u_1 = P e^{i3\omega_0 T_0} + \overline{P} e^{-i3\omega_0 T_0}$$

$$\tag{49}$$

带入到式(48)中可得:

$$(-9\omega_{0}^{2}+1)Pe^{i3\omega_{0}T_{0}}+(-9\omega_{0}^{2}+1)\overline{P}e^{-i3\omega_{0}T_{0}}$$
$$=-\frac{G_{1}\alpha_{0}^{3}}{8}e^{i3(\frac{3x}{8}G_{1}\alpha_{0}^{2}+\beta_{0})}e^{i3\omega_{0}T_{0}}-$$
$$\frac{G_{1}\alpha_{0}^{3}}{8}e^{-i3(\frac{3x}{8}G_{1}\alpha_{0}^{2}+\beta_{0})}e^{-i3\omega_{0}T_{0}}$$
(50)

令式(50)等号左右两边相同项系数相等,可得:

$$\begin{cases} P = \frac{G_1 \alpha_0^3}{64} e^{3(\frac{3e}{8}G_1 \alpha_0^2 t + \beta_0)i} \\ \overline{P} = \frac{G_1 \alpha_0^3}{64} e^{-3(\frac{3e}{8}G_1 \alpha_0^2 t + \beta_0)i} \end{cases}$$
(51)

将式(51)带入到式(49)中即可得到:

$$u_1 = \frac{G_1 \alpha_0^3}{32} \cos\left(3\left(\frac{3\varepsilon}{8}G_1 \alpha_0^2 + 1\right)t + 3\beta_0\right)$$
(52)

最后可以得到式(33)的解为:

$$\xi = u$$
  
=  $\alpha_0 \cos\left(\left(\frac{3\varepsilon}{8}G_1\alpha_0^2 + 1\right)t + \beta_0\right) + \varepsilon \frac{G_1\alpha_0^3}{32}\cos\left(3\left(\frac{3\varepsilon}{8}G_1\alpha_0^2 + 1\right)t + 3\beta_0\right)$   
(53)

$$\dot{\xi} = u$$

$$= -\alpha_0 \left( \frac{3\varepsilon}{8} G_1 \alpha_0^2 + 1 \right) \sin \left( \left( \frac{3\varepsilon}{8} G_1 \alpha_0^2 + 1 \right) t + \beta_0 \right) - \varepsilon \frac{3G_1 \alpha_0^3}{32} \left( \frac{3\varepsilon}{8} G_1 \alpha_0^2 + 1 \right) \sin \left( 3 \left( \frac{3\varepsilon}{8} G_1 \alpha_0^2 + 1 \right) t + 3\beta_0 \right)$$
(54)

将式(53)与式(54)带入到式(32)中,并且令  $\omega = (\frac{3\varepsilon}{8}G_1\alpha_0^2 + 1),即可得到原圆型限制性三体问题$ 三角平动点附近周期运动三个自由度运动的三阶解析解:

$$\xi = \frac{\alpha_0^2 a_4}{2} + \frac{1}{2} a_0^2 a_5 \omega^2 - \frac{1}{2} \alpha_0^2 a_3 \omega \sin(2\omega t + 2\beta_0) + (\frac{\alpha_0^2 a_4}{2} - \frac{1}{2} a_0^2 a_5 \omega^2) \cos(2\omega t + 2\beta_0) +$$

$$\varepsilon \left(\frac{1}{32} \alpha_0^{\ 4} a_4 G_1 + \frac{3}{32} \alpha_0^{\ 4} a_5 G_1 \omega^2\right) \cos(2\omega t + 2\beta_0) - \\\varepsilon \frac{1}{32} \alpha_0^{\ 4} a_3 G_1 \omega \sin(2\omega t + 2\beta_0)$$
(55)  
$$\dot{\xi} = -(\alpha_0^{\ 2} a_4 \omega - \alpha_0^{\ 2} a_5 \omega^3) \sin(2\omega t + 2\beta_0) - \\\alpha_0^{\ 2} a_3 \omega^2 \cos(2\omega t + 2\beta_0) - \\\varepsilon \left(\frac{\omega}{16} \alpha_0^{\ 4} a_4 G_1 + \frac{3}{16} \alpha_0^{\ 4} a_5 G_1 \omega^3\right) \sin(2\omega t + 2\beta_0) - \\\varepsilon \frac{1}{16} \alpha_0^{\ 4} a_3 G_1 \omega^2 \cos(2\omega t + 2\beta_0)$$
(56)

$$\eta = \frac{\alpha_0^2 c_4}{2} + \frac{1}{2} \alpha_0^2 c_5 \omega^2 - \frac{1}{2} \alpha_0^2 c_3 \omega \sin(2\omega t + 2\beta_0) + (\frac{\alpha_0^2 c_4}{2} - \frac{1}{2} a_0^2 c_5 \omega^2) \cos(2\omega t + 2\beta_0) + \varepsilon(\frac{1}{32} \alpha_0^4 c_4 G_1 + \frac{3}{32} \alpha_0^4 c_5 G_1 \omega^2) \cos(2\omega t + 2\beta_0) - \varepsilon \frac{1}{32} \alpha_0^4 c_3 G_1 \omega \sin(2\omega t + 2\beta_0)$$
(57)

$$\eta = -(\alpha_0^2 c_4 \omega - a_0^2 c_5 \omega^3) \sin(2\omega t + 2\beta_0) - \alpha_0^2 c_3 \omega^2 \cos(2\omega t + 2\beta_0) - \varepsilon(\frac{\omega}{16} \alpha_0^4 c_4 G_1 + \frac{3}{16} \alpha_0^4 c_5 G_1 \omega^3) \sin(2\omega t + 2\beta_0) - \varepsilon \frac{1}{16} \alpha_0^4 c_3 G_1 \omega^2 \cos(2\omega t + 2\beta_0)$$
(58)  
$$\zeta = \alpha_0 \cos(\omega t + \beta_0) + \varepsilon \frac{G_1 \alpha_0^3}{32} \cos(3\omega t + 3\beta_0)$$

$$\dot{\zeta} = -\alpha_0 \omega \sin(\omega t + \beta_0) - \varepsilon \frac{3G_1 \alpha_0^3}{32} \omega \sin(3\omega t + 3\beta_0)$$
(60)

(59)

#### 5 数值仿真与对比

本节采用地-月-飞行器圆形限制性三体问题 中三角平动点附近的周期轨道为例进行仿真计算, 其质量参数为 $\mu$ =0.012150568.同时与传统的摄动 方法 L-P 法得到的解析解<sup>[18]</sup>进行对比.选定一组 参数为幅值  $\alpha_0$ =0.05,相角 $\beta$ =0.图 2(a)~(c)所示 为两种方法得到的垂直周期轨道在各个平面上的 投影对比,(d)所示为三维坐标下周期轨道,其中 实线代表本文方法得到的周期轨道,星线代表 L-P 法得到的周期轨道.



Fig.2 Vertical Periodic Orbits

通过图 2 的对比可以发现,在当前无量纲化的 方程形式下,两种方法得到的解析解精度接近.且 同时得到了垂直周期轨道三个自由度运动的解析 关系,通过对比验证了此方法的正确性.

#### 6 结论

本文提出了基于多项式展开法构造圆型限制 性三体问题三角平动点附近周期轨道三阶解析解 的方法.通过多项式展开方法得到了其运动3个自 由度之间的解析关系,为分析其轨道动力学特性提 供了理论依据,同时揭示了周期运动的物理规律.

本文所得到的周期运动三阶解析解精度适合, 但同时也可继续求解更高阶数、更高精度的解析 解,并可以被拓展至椭圆型限制性三体问题模型 中,同时也可求解共线平动点的解析解.



- Brouwer D. Clemennce G M. Methods of celestial mechanics(2nd). USA: Academic Press, 1985
- 2 Beuler G. Methods of celestial mechanics, Springer-Verlag Berlin: Heideberg, 2005
- 3 刘林.人造地球卫星轨道力学.北京:高等教育出版社, 1992 (Liu L. Orbit Dynamics of the artificial earth satellite. Beijing:The Higher Education Press, 1992 (in Chinese))
- 刘林. 航天器轨道理论. 北京:国防工业出版社, 2000
   (Liu L. The spacecraft orbit theory. Beijing:National Defence Industry Press, 2000 (in Chinese))
- 5 Richardson D L. Analytic construction of periodic-orbits about the collinear points. *Celestial Mechanics*, 1980, 22
   (3):241~253
- 6 Erdi B. 3-Dimensional motion of trojan asteroids. Celestial Mechanics, 1978,18(2):141~161
- 7 Zagouras C G. 3-Dimensional periodic-orbits about the triangular equilibrium points of the restricted problem of 3 bodies. *Celestial Mechanics*, 1985,37(1):27~46
- 8 Lei H L, Xu B. High-order solutions around triangular libration points in the elliptic restricted three-body problem and applications to low energy transfers. *Communications in Nonlinear Science and Numerical Simulation*, 2014, 19 (9):3374~3398
- 9 Zhao L. Quasi-periodic solutions of the spatial lunar threebody problem. *Celestial Mechanics & Dynamical Astrono*my, 2014,119(1):91~118
- 10 Shaw S W, Pierre C. Normal-modes for nonlinear vibratory-systems. Journal of Sound and Vibration, 1993, 164 (1):85~124
- 11 Shaw S W, Pierre C. Normal-modes of vibration for nonlinear continuous systems. *Journal of Sound and Vibra*tion, 1994, 169(3):319~347
- 12 Shaw S W. An invariant manifold approach to nonlinear normal-modes of oscillation. *Journal of Nonlinear Science*,

1994,4(5):419~448

- Arquier R. Two methods for the computation of nonlinear modes of vibrating systems at large amplitudes. *Computers* & Structures, 2006,84(24-25):1565~1576
- 14 Vakakis A F. Normal Modes and Localization in Nonlinear Systems. Springer Netherlands, 2001
- 15 钱霙婧,翟冠峤,张伟.基于多项式约束的三角平动点 平面周期轨道设计方法研究.力学学报,2017,49(1): 154~164 (Qian Y J, Zhai G Q, Zhang W. Planar periodic orbit construction around the triangular libration points based on polynomial constraints. *Chinese Journal of Theo-*

retical and Applied Mechanics,  $2017,49(1):154 \sim 164($  in Chinese))

- 16 Szebehely V. Theory of orbits. New York and London: Academic Press, 1967
- 17 Jorba A, Masdemont J. Dynamics in the centre manifold of the collinear points of the restricted three body problem. *Physica D*, 1999, 132;189~213
- 18 刘林,侯锡云. 深空探测器轨道力学. 北京:电子工业 出版社, 2012(Liu L, Hou X Y. Orbital mechanics of thedeep space probe. Beijing: Publishing House of Electronics Industry, 2012 (in Chinese))

## CONSTRUCTION METHODS OF VERTICAL PERIODIC ORBIT AROUND THE TRIANGULAR LIBRATION POINTS BASED ON POLYNOMIAL EXPANSION\*

Zhai Guanqiao Zhang Wei<sup>†</sup> Qian Yingjing

(College of Mechanical Engineering, Beijing University of Technology, Beijing 100124, China)

**Abstract** Libration points are the five equilibrium solutions in the circular restricted three-body problem (i.e. CRTBP), and there are many periodic orbits around them. Studies on the probes moving around orbits in the vicinity of the libration points have theoretical significance and important applications for deep space explorations. From the view of modal motion, the periodic orbits are analyzed, and the polynomial series are used to derive the approximate relationships in different directions during periodic motions, which provides a new point of view to investigate the dynamics and analyze the overall characteristics of the whole system with general rules. Meanwhile, it also provides the theoretical basis for analyzing the orbits characteristics and the references of the space-craft orbits under the actual dynamic models. The methodology of deriving topological relationships has the potential to be extended to Elliptical R3BP in three dimensional cases or orbits around the collinear libration points.

Key words circular restricted three-body problem, libration point, polynomial expansion method

Received 26 December 2016, revised 27 March 2017.

<sup>\*</sup> The project supported by the National Natural Science Foundation of China(11402007).

<sup>†</sup> Corresponding author E-mail:sandyzhang0@163.com

### 附录

34

$$\begin{split} \mathcal{O}_{200} &= -\frac{21C^2}{16} + \frac{21}{8} \mu C^2 + \frac{3}{8} \sqrt{3} CS + \frac{33S^2}{16} - \frac{33}{8} \mu S^2 \\ \mathcal{O}_{020} &= \frac{33C^2}{16} - \frac{33}{8} \mu C^2 - \frac{3}{8} \sqrt{3} CS - \frac{21S^2}{16} + \frac{21}{8} \mu S^2 \\ \mathcal{O}_{002} &= -\frac{3}{4} + \frac{3\mu}{2} \\ \mathcal{O}_{110} &= \frac{3}{8} \sqrt{3} C^2 + \frac{27}{4} CS - \frac{27}{2} \mu CS - \frac{3}{8} \sqrt{3} S^2 \\ \mathcal{O}_{101} &= 0, \ \mathcal{O}_{011} &= 0 \\ \mathcal{O}_{300} &= \frac{37C^3}{32} + \frac{75}{32} \sqrt{3} C^2 S - \frac{75}{16} \sqrt{3} \mu C^2 S - \frac{123}{32} CS^2 - \frac{45}{32} \sqrt{3} S^3 + \frac{45}{16} \sqrt{3} \mu S^3 \\ \mathcal{O}_{210} &= \frac{75}{32} \sqrt{3} C^3 - \frac{75}{16} \sqrt{3} \mu C^3 - \frac{357}{32} C^2 S - \frac{285}{32} \sqrt{3} CS^2 + \frac{285}{16} \sqrt{3} \mu CS^2 + \frac{123}{32} S^3 \\ \mathcal{O}_{120} &= -\frac{123}{32} C^3 - \frac{285}{32} \sqrt{3} C^2 S + \frac{285}{16} \sqrt{3} \mu CS^2 + \frac{123}{32} S^3 \\ \mathcal{O}_{120} &= -\frac{45}{32} \sqrt{3} C^3 + \frac{45}{16} \sqrt{3} \mu C^3 + \frac{123}{32} C^2 S + \frac{357}{32} \sqrt{3} CS^2 - \frac{75}{16} \sqrt{3} \mu CS^2 - \frac{37S^3}{32} \\ \mathcal{O}_{102} &= -\frac{45}{32} \sqrt{3} C^3 + \frac{45}{16} \sqrt{3} \mu CS^2 - \frac{37S^3}{32} \\ \mathcal{O}_{102} &= -\frac{45}{32} \sqrt{3} C^3 + \frac{45}{16} \sqrt{3} \mu CS^2 - \frac{37S^3}{32} \\ \mathcal{O}_{102} &= \frac{3}{8} C + \frac{15}{8} \sqrt{3} S - \frac{15}{4} \sqrt{3} \mu S \\ \mathcal{O}_{012} &= \frac{15}{8} \sqrt{3} C^2 - \frac{33}{8} CS - \frac{33}{4} \mu CS + \frac{3}{16} \sqrt{3} S^2 \\ \mathcal{O}_{020} &= \frac{9}{16} \sqrt{3} C^2 - \frac{33}{8} CS + \frac{33}{4} \mu CS + \frac{3}{16} \sqrt{3} S^2 \\ \end{array}$$

$$\begin{split} P_{002} &= -\frac{3\sqrt{3}}{4} \\ P_{110} &= \frac{33}{8}C^2 - \frac{33}{4}\mu C^2 + \frac{3}{4}\sqrt{3}CS - \frac{33}{8}S^2 + \frac{33}{4}\mu S^2 \\ P_{101} &= 0, \ P_{011} &= 0 \\ P_{300} &= \frac{25}{32}\sqrt{3}C^3 - \frac{25}{16}\sqrt{3}\mu C^3 - \frac{123}{32}C^2S - \frac{135}{32}\sqrt{3}CS^2 + \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu CS^2 - \frac{3S^3}{32} \\ P_{210} &= -\frac{123}{32}C^3 - \frac{345}{32}\sqrt{3}C^2S + \frac{345}{16}\sqrt{3}\mu C^2S + \frac{237}{32}CS^2 + \frac{135}{32}\sqrt{3}S^3 - \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu S^3 \\ P_{120} &= -\frac{135}{32}\sqrt{3}C^3 + \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu CS^2 - \frac{123}{32}S^3 \\ P_{120} &= -\frac{135}{32}\sqrt{3}C^3 + \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu CS^2 - \frac{123}{32}S^3 \\ P_{030} &= -\frac{3C^3}{32} + \frac{135}{32}\sqrt{3}C^2S - \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu CS^2 - \frac{123}{32}S^3 \\ P_{030} &= -\frac{3C^3}{32} + \frac{135}{32}\sqrt{3}C^2S - \frac{135}{16}\sqrt{3}\mu S^3 \\ P_{102} &= \frac{15}{8}\sqrt{3}C - \frac{15}{4}\sqrt{3}\mu C + \frac{33}{8}S \\ P_{012} &= \frac{15}{8}\sqrt{3}C - \frac{15}{4}\sqrt{3}\mu C + \frac{33}{8}S \\ P_{012} &= \frac{33}{8}C - \frac{15}{8}\sqrt{3}S + \frac{15}{4}\sqrt{3}\mu S \\ P_{003} &= 0, P_{201} = 0, P_{021} = 0, P_{111} = 0 \\ Q_{101} &= \frac{3}{2} + 3\mu, \ Q_{011} &= -\frac{3\sqrt{3}}{2}, \ Q_{201} &= \frac{3}{8} \\ Q_{111} &= \frac{15\sqrt{3}}{4} + \frac{15\sqrt{3}}{2}\mu, Q_{021} &= \frac{33}{8}, \ Q_{003} &= -\frac{3}{2} \\ Q_{200} &= 0, \ Q_{020} &= 0, \ Q_{020} &= 0, \ Q_{110} &= 0 \\ Q_{102} &= 0, \ Q_{012} &= 0 \end{split}$$