

МАССАЛАРЫ ӨРТҮРЛІ ҚАРҚЫНДА ИЗОТРОПТЫ ТҮРДЕ ӨЗГЕРЕТІН ҮШ ДЕНЕ МӘСЕЛЕСІ

Г.М. МАЕМЕРОВА

Нақты аспан денелері бейстационар. Уақыт өте олардың массалары, өлшемдері, пішіндері және массаның таралу заңдылықтары өзгеріп отырады. Бұл үрдістер екілік және еселі жүйелерде жиі кездеседі. Сондықтан массалары әртүрлі қарқында изотропты түрде өзгеретін үш дене мәселесі қарастырылады. Денелерді материалдық нүктелер деп есептейміз. Квазиконустық қима бойымен аperiодтық қозғалыстың, сондай-ақ ұйытқу теориясының негізінде [1] массалары айнымалы үш дене-нүкте мәселесінің ғасырлық ұйытқулары зерттелінеді.

Якоби координаталар жүйесінде [1,2] массалары айнымалы және әртүрлі қарқында изотропты түрде өзгеретін өзара гравитациялаушы үш дененің қозғалысын қарастырайық.

$$m_i = m_i(t), \quad \frac{\dot{m}_i}{m_i} \neq \frac{\dot{m}_j}{m_j}, \quad i \neq j \quad (1)$$

$$\mu_1 \ddot{\vec{r}}_1 = \text{grad}_{\vec{r}_1} U, \quad \mu_2 \ddot{\vec{r}}_2 = \text{grad}_{\vec{r}_2} U - \mu_2 (2\dot{v}_1 \dot{\vec{r}}_1 + \ddot{v}_1 \vec{r}_1), \quad (2)$$

мұндағы

$$\mu_1 = \frac{m_1 m_0}{m_0 + m_1} \neq \text{const}, \quad \mu_2 = \frac{m_2 (m_1 + m_0)}{m_0 + m_1 + m_2} \neq \text{const}, \quad (3)$$

$$U = f \left(\frac{m_0 m_1}{r_{01}} + \frac{m_0 m_2}{r_{02}} + \frac{m_1 m_2}{r_{12}} \right), \quad (4)$$

$$r_{01}^2 = x_1^2 + y_1^2 + z_1^2 = r_1^2, \quad r_2^2 = x_2^2 + y_2^2 + z_2^2, \quad (5)$$

$$r_{02}^2 = (x_2 + v_1 x_1)^2 + (y_2 + v_1 y_1)^2 + (z_2 + v_1 z_1)^2, \quad (6)$$

$$r_{12}^2 = (x_2 - v_0 x_1)^2 + (y_2 - v_0 y_1)^2 + (z_2 - v_0 z_1)^2, \quad (7)$$

$$v_1 = \frac{m_1}{m_0 + m_1} \neq \text{const}, \quad v_0 = \frac{m_0}{m_0 + m_1} \neq \text{const}. \quad (8)$$

Енді (2) қозғалыс теңдеуімен сипатталатын есепті зерттейік. Бұл мәселеде ұйытқыған қозғалыс теңдеулері мына түрде болады:

$$\left. \begin{aligned} \dot{\Lambda}_i &= \frac{\partial R_i^*}{\partial \lambda_i}, & \dot{\xi}_i &= \frac{\partial R_i^*}{\partial \eta_i}, & \dot{p}_i &= \frac{\partial R_i^*}{\partial q_i}, \\ \dot{\lambda}_i &= -\frac{\partial R_i^*}{\partial \Lambda_i}, & \dot{\eta}_i &= -\frac{\partial R_i^*}{\partial \xi_i}, & \dot{q}_i &= -\frac{\partial R_i^*}{\partial p_i}, \end{aligned} \right\} \quad i = 1, 2. \quad (9)$$

мұндағы $R_{1\text{ок}}, R_{2\text{ок}}$ - сәйкесінше келесі өрнектердің ғасырлық бөлігі.

$$R_1 = \frac{1}{\gamma_1^2(t)} \cdot \frac{\beta_1^4}{2\mu_{10}L_1^2} + \frac{1}{\psi_1} \left[-\frac{b_1}{2} \gamma_1^2 \rho_1^2 + f \left(\frac{m_0 m_2}{r_{02}} + \frac{m_1 m_2}{r_{12}} - \frac{m_2(m_0 + m_1)}{\gamma_2 \rho_2} \right) \right], \quad (10)$$

$$R_2 = \frac{1}{\gamma_2^2(t)} \cdot \frac{\beta_2^4}{2\mu_{20}L_2^2} + \frac{1}{\psi_2} \left[-\frac{b_2}{2} \gamma_2^2 \rho_2^2 + f \left(\frac{m_0 m_2}{r_{02}} + \frac{m_1 m_2}{r_{12}} - \frac{m_2(m_0 + m_1)}{\gamma_2 \rho_2} \right) \right] - \frac{\mu_2}{\psi_2} [(2\dot{v}_1 \dot{x}_1 + \ddot{v}_1 x_1)x_2 + (2\dot{v}_1 \dot{y}_1 + \ddot{v}_1 y_1)y_2 + (2\dot{v}_1 \dot{z}_1 + \ddot{v}_1 z_1)z_2] \quad (11)$$

Егер (10)-(11) ұйытқушы функцияларды орташаласак, онда $\dot{\Lambda}_1 = 0$, $\dot{\Lambda}_2 = 0$, ал Пуанкаре айнымалыларының екінші жүйесінің аналогтарындағы ғасырлық ұйытқу теңдеулері мына түрге келеді

$$\left. \begin{aligned} \dot{\xi}_i &= \frac{\partial R_{\text{sec}}}{\partial \eta_i}, & \dot{p}_i &= \frac{\partial R_{\text{sec}}}{\partial q_i}, \\ \dot{\eta}_i &= -\frac{\partial R_{\text{sec}}}{\partial \xi_i}, & \dot{q}_i &= -\frac{\partial R_{\text{sec}}}{\partial p_i}, \end{aligned} \right\} \quad (i=1,2) \quad (12)$$

ал сәйкесінше ұйытқушы функцияның ғасырлық бөліктері мынадай

$$R_{1\text{sec}} = \frac{1}{\gamma_1^2(t)} \cdot \frac{\beta_1^4}{2\mu_{10}L_1^2} + \frac{1}{\psi_1} \left[-\frac{b_1}{2} \gamma_1^2 \rho_1^2 + f \left(\frac{m_1 m_2}{r_{12}} \right) \right]_{\text{sec}}, \quad (14)$$

$$R_{2\text{sec}} = \frac{1}{\gamma_2^2(t)} \cdot \frac{\beta_2^4}{2\mu_{20}L_2^2} + \frac{1}{\psi_2} \left[-\frac{b_2}{2} \gamma_2^2 \rho_2^2 + f \left(\frac{m_1 m_2}{r_{12}} \right) \right]_{\text{sec}} - \frac{\mu_2}{\psi_2} [(2\dot{v}_1 \dot{x}_1 + \ddot{v}_1 x_1)x_2 + (2\dot{v}_1 \dot{y}_1 + \ddot{v}_1 y_1)y_2 + (2\dot{v}_1 \dot{z}_1 + \ddot{v}_1 z_1)z_2]_{\text{sec}}, \quad (15)$$

Денелердің массаларын шамалас, сондай-ақ массалардың өзгеру заңдылығын еркін, ал орбиталарының эксцентриситеттері мен колбеуліктерін аз шамалар деп есептейміз. Аз шамаларға катысты ұйытқушы функцияның өрнегінде екінші дәрежеге дейінгі мүшелер ғана ескерілген. Осындай жағдайда да керекті аналитикалық есептеулер өте үлкен. Осы жуықтауларға сәйкес Пуанкаре айнымалыларының екінші жүйесінің аналогтарында MATHEMATICA [3,4] аналитикалық есептеу жүйесінің көмегімен ұйытқушы функцияның өрнегі есептелінген.

ӘДЕБИЕТТЕР ТІЗІМІ

1. Минглибаев М.Ж. Динамика нестационарных гравитирующих систем. – Алматы: Казак университети, 2009. – 209 с.
2. Шарлье К. Небесная механика. - М., 1966. - 628 с.
3. Прокопеня А.Н. Решение физических задач с использованием системы MATHEMATICA. - Брест: Издательство БГТУ, 2005. – 260 с.
4. Minglibayev M., Mayemerova G. Secular perturbations in the three-body problem with variable masses // Computer algebra systems in teaching and research. – Siedlce: Wydawnictwo Collegium Mazovia, 2011. – 198 p.