

И.А. Панкратов, Ю.Н. Челноков

## РЕШЕНИЕ ЗАДАЧИ ОПТИМАЛЬНОЙ ПЕРЕОРИЕНТАЦИИ ОРБИТЫ КОСМИЧЕСКОГО АППАРАТА В ОТКЛОНЕНИЯХ

Рассматривается задача переориентации орбиты космического аппарата (КА), оптимальная в смысле минимума интегрального квадратичного функционала качества. Для решения задачи используются кватернионные модели ориентации орбиты в отклонениях и принцип максимума.

**1. Постановка задачи.** Необходимо определить ограниченное по модулю управление  $\mathbf{u}$  :

$$-u_{\max} \leq u \leq u_{\max} < \infty, \quad u = |\mathbf{u}|, \quad (1)$$

ортогональное плоскости орбиты КА, переводящее орбиту КА, движение центра масс которого описывается уравнениями

$$\begin{aligned} 2d\Delta\mathbf{\Lambda}/dt &= \Delta\mathbf{\Lambda} \circ \mathbf{\Omega}_\xi, \quad \mathbf{\Omega}_\xi = ur(\cos \varphi \mathbf{i}_1 + \sin \varphi \mathbf{i}_2)/c, \\ d\varphi/dt &= c/r^2, \quad c = \text{const}, \quad r = p/(1 + e \cos \varphi), \end{aligned} \quad (2)$$

из заданного начального состояния

$$t = 0, \quad \varphi(0) = \varphi_0, \quad \Delta\mathbf{\Lambda}(0) = \tilde{\mathbf{\Lambda}}^0 \circ \mathbf{\Lambda}^* \quad (3)$$

в конечное состояние, принадлежащее многообразию

$$t = t_1, \quad \varphi(t_1) = \varphi_1, \quad \text{vect}(\Delta\mathbf{\Lambda}(t_1)) = 0. \quad (4)$$

При этом необходимо минимизировать функционал

$$\int_0^{t_1} (\alpha_1[\Delta\mathbf{\Lambda}_1^2 + \Delta\mathbf{\Lambda}_2^2 + \Delta\mathbf{\Lambda}_3^2] + \alpha_2 u^2) dt, \quad \alpha_1, \alpha_2 = \text{const} \geq 0. \quad (5)$$

Здесь  $\mathbf{\Lambda}$  – кватернион ориентации орбиты КА,  $r$  – модуль радиуса-вектора  $\mathbf{r}$  центра масс КА,  $c$  – постоянная площадей,  $p$  и  $e$  – параметр и эксцентриситет орбиты,  $\varphi$  – истинная аномалия. Переменная  $\Delta\mathbf{\Lambda}$  характеризует отклонение углового положения орбиты КА от ее требуемого положения, задаваемого кватернионом  $\mathbf{\Lambda}^*$ ,  $\mathbf{\Lambda} = \mathbf{\Lambda}^* \circ \Delta\mathbf{\Lambda}$  [1]. Верхняя волна – символ сопряжения. Величины  $c, p, e, \varphi_0, \mathbf{\Lambda}^0, \mathbf{\Lambda}^*$  заданы; подлежат определению  $t_1, \varphi_1$  и оптимальный закон управления  $u = u(t)$ .

**2. Законы оптимального управления.** Поставленную задачу будем решать с помощью принципа максимума. Для этого введем дополнительные переменные  $\Delta \mathbf{M}$  и  $\chi$ , сопряженные по отношению к фазовым переменным  $\Delta \mathbf{\Lambda}$  и  $\varphi$ . Функция Гамильтона—Понтрягина имеет вид

$$H = -\sigma + \chi c/r^2 + 0.5ur(\Delta N_1 \cos \varphi + \Delta N_2 \sin \varphi)/c,$$

где  $\Delta N_1, \Delta N_3$  – компоненты кватерниона  $\Delta \mathbf{N} = \Delta \tilde{\mathbf{\Lambda}} \circ \Delta \mathbf{M}$ ;  $\sigma = \alpha_1[\Delta \Lambda_1^2 + \Delta \Lambda_2^2 + \Delta \Lambda_3^2] + \alpha_2 u^2$ .

Система уравнений для сопряженных переменных имеет вид

$$\begin{aligned} 2d\Delta \mathbf{M}/dt &= 4\alpha_1 \text{vect} \Delta \mathbf{\Lambda} + \Delta \mathbf{M} \circ \mathbf{\Omega}_\xi, \\ d\chi/dt &= 2(\chi/r)dr/dt + ur(\Delta N_1 \sin \varphi - \Delta N_2 \cos \varphi)/c - \\ &\quad - 0.5ur^2(\Delta N_1 \cos \varphi + \Delta N_2 \sin \varphi)/c^2. \end{aligned} \quad (6)$$

Закон оптимального управления находится из условия максимума функции  $H$  по переменной  $u$  с учетом наложенного ограничения (1) и имеет вид

$$u^o = \begin{cases} 0.25rk/(c\alpha_2), & 0.25r|k|/(c\alpha_2) \leq u_{\max}, \\ u_{\max} \text{sign} k, & 0.25r|k|/(c\alpha_2) > u_{\max}. \end{cases} \quad (7)$$

Здесь  $k = \Delta N_1 \cos \varphi + \Delta N_2 \sin \varphi$ .

**3. Условия трансверсальности.** Вводя неопределенные множители Лагранжа  $A_1, A_2, A_3$ , получим условия трансверсальности, соответствующие многообразию конечных состояний (4), в следующем виде:

$$\text{при } t = t_1, \quad \Delta \mathbf{M} + \mathbf{A} = 0, \quad \mathbf{A} = A_1 \mathbf{i}_1 + A_2 \mathbf{i}_2 + A_3 \mathbf{i}_3, \quad \chi = 0. \quad (8)$$

Из (8) получаем следующие условия трансверсальности, не содержащие неопределенных множителей Лагранжа:

$$\text{при } t = t_1, \quad \Delta M_0 = 0, \quad \chi = 0. \quad (9)$$

**4. Анализ задачи.** Таким образом, задача сведена к краевой задаче с подвижным правым концом траектории, описываемой системой нелинейных дифференциальных уравнений (2), (6), (7) десятого порядка и восемью краевыми условиями (3), (4), которые необходимо дополнить двумя условиями трансверсальности (9) и равенством  $H^o|_{t_1} = H(\Delta \mathbf{\Lambda}, \Delta \mathbf{M}, \chi, u^o)|_{t_1} = 0$ , имеющим место для оптимального управления  $u^o$  и оптимальной траектории.

**5. Пример численного решения задачи.** На рисунке приведены результаты численного решения краевой задачи оптимальной

переориентации эллиптической орбиты КА для интегрального квадратичного функционала качества (5). Безразмерные переменные  $r^b$ ,  $t^b$  и управление  $u^b$  связаны с размерными переменными и управлением соотношениями  $r = pr^b$ ,  $t = Tt^b = \frac{p^2}{c}t^b$ ;  $u = u_{\max}u^b$ .

Начальные и конечные значения угловых элементов орбиты задавались равными:

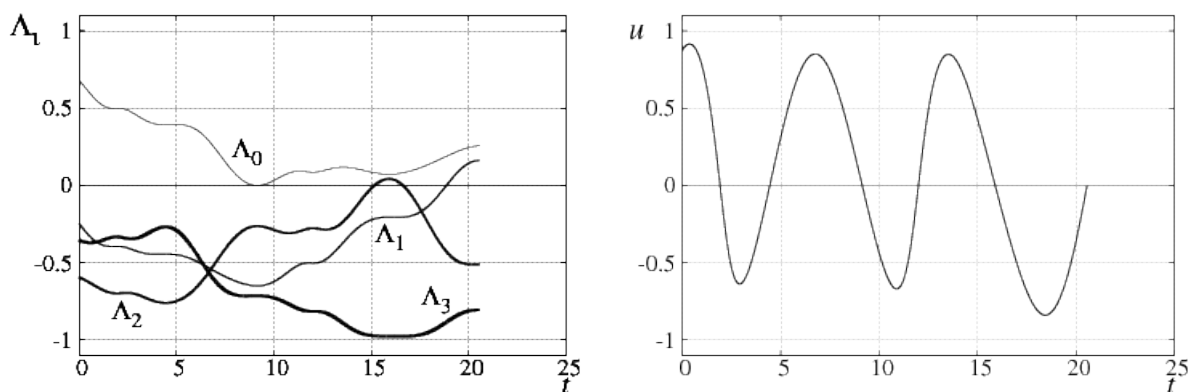
$$\begin{aligned} \Omega_u(0) = \Omega_u^0 = 40.0^\circ, \quad I(0) = I^0 = -70.57^\circ, \quad \omega_\pi(0) = \omega_\pi^0 = 84.98^\circ. \\ \Omega_u(t_1) = \Omega_u^* = 212.25^\circ, \quad I(t_1) = I^* = 64.8^\circ, \quad \omega_\pi(t_1) = \omega_\pi^* = 0.0^\circ. \end{aligned}$$

Здесь  $\Omega_u$  – долгота восходящего узла,  $I$  – наклонение орбиты,  $\omega_\pi$  – угловое расстояние до перицентра.

Конечные значения элементов орбиты отвечают ориентации орбиты одного из спутников орбитальной группировки ГЛОНАСС. Начальное положение орбиты КА рассчитано по начальным значениям декартовых координат и проекций скорости КА, приведенным в [2, с. 95]. Начальные и конечные значения кватерниона ориентации орбиты, соответствующие этим значениям угловых элементов, равны

$$\begin{aligned} \Lambda^0 &= (0.678275, -0.245862, -0.593909, -0.353860); \\ \Lambda^* &= (-0.255650, -0.162241, 0.510674, 0.804694). \end{aligned}$$

Параметры задачи полагались следующими:  $N = u_{\max}p^3/c^2 = 0.35$ ,  $e = 0.5$ ,  $\alpha_1 = \alpha_1^b = 1$ ,  $\alpha_2^b = \alpha_2(u_{\max})^2 = 4.2$ ,  $\varphi(0) = \varphi_0 = 3.940323$  рад.



Отметим некоторые особенности полученного решения. Переориентация орбиты совершается за 20.571204 единицы безразмерного времени, что составляет в дуговой мере 13.348487 рад. Управление изменяет свой знак пять раз. Конечное значение управления близко к нулю.

*Работа выполнена при финансовой поддержке РФФИ (проект 08-01-00 310).*

## БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

1. Челноков Ю.Н. Кватернионные и бикватернионные модели и методы механики твердого тела и их приложения // Геометрия и кинематика движения. М.: Физматлит, 2006. 512 с.
2. Бордовицына Т.В. Современные численные методы в задачах небесной механики. М.: Наука, 1983. 136 с.

УДК 539.3

**Я.А. Парфёнова**

### **АНАЛИЗ ВЛИЯНИЯ ЖЕСТКОСТИ УПРУГОГО ЗАКРЕПЛЕНИЯ НА РАСПРОСТРАНЕНИЕ ВОЛН В УПРУГОМ ИЗОТРОПНОМ СЛОЕ**

Исследование процессов распространения гармонических волн в изотропных упругих волноводах продолжается более 125 лет. Можно считать, что к настоящему времени характеристики кругового (цилиндра) и плоского (слоя) волноводов получены и систематизированы исчерпывающим образом. Однако, практически отсутствуют работы, посвящённые исследованию волноводов с упругим закреплением границ. Введение условий упругого закрепления представляется целесообразным, так как позволяет моделировать влияние окружающей среды на волновые процессы без решения сложных контактных задач. Данная статья продолжает цикл статей [1, 2] и посвящена исследованию процесса распространения волн растяжения-сжатия в изотропном слое с упруго закреплёнными в касательном направлении границами.

Рассмотрим плоское напряжённое состояние бесконечного упругого изотропного слоя толщины  $2h$ , который свободен от внешних нагрузок ( $|x_2| \leq h$ ,  $|x_1| \leq \infty$ ,  $|x_3| \leq \infty$ ). В качестве основных примем уравнения Ламе для случая плоского напряжённого состояния. Упругому закреплению границ слоя в касательном направлении соответствуют граничные условия

$$\tau_{21} + du_1 = 0, \quad \tau_{22} = 0, \quad \text{при } x_2 = \pm h, \quad (1)$$

где  $d$  – размерный параметр, характеризующий жесткость закрепления, при  $d \rightarrow 0$  слой имеет свободные границы, а при  $d \rightarrow \infty$  – жестко закреплённые. В силу зеркальной симметрии слоя относительно плоскости  $x_2 = 0$  все возможные моды в нём можно разделить на антисимметричные (они были исследованы в [2]) и симметричные по нормальной координате, которые и изучаются в данной статье.