МОДЕЛИРОВАНИЕ ПРОЦЕССА ОТДЕЛЕНИЯ НАНОСПУТНИКА ФОРМАТА CUBESAT ОТ ТРАНСПОРТНО-ПУСКОВОГО КОНТЕЙНЕРА

Е.В. Баринова, Е.А. Лапшова

Самарский национальный исследовательский университет имени академика С.П. Королева

elena.lapshova031@gmail.com

Наноспутники (HC) CubeSat - формат малых (сверхмалых) искусственных спутников Земли для исследования космоса, имеющих габариты 10×10×10 см при массе не более 1,33 кг [1]. Несмотря на малый размер, современные HC имеют широкую область применения: отработка новейших технологий, методов и программно-аппаратных решений; образовательные программы; экологический мониторинг; исследования геофизических полей; астрономические наблюдения. Основное преимущество HC – низкая стоимость их разработки и запуска на орбиту по сравнению с большими космическими аппаратами.

CubeSat выводятся на орбиту сразу по несколько (до 70) единиц либо посредством ракетносителей, либо с борта пилотируемых и автоматических грузовых космических кораблей и орбитальных станций. Для размещения на ракете-носителе, запуска и выведения CubeSat на орбиту используются транспортно-пусковые контейнеры (ТПК). Это система, позволяющая доставить HC на орбиту, минимизировав нагрузки, которые действуют на него при транспортировке на космодром, а также в процессе выведения на орбиту со стороны ракеты-носителя. В данной статье рассматривается ТПК типа Poly-PicoSatellite Orbital Deployer (P-POD) [2]. Контейнер допускает объединение 2 или 3 стандартных кубов в составе одного спутника: обозначаются 2U и 3U с размерами $10 \times 10 \times 20$ или $10 \times 10 \times 30$ см. Один P-POD имеет размеры, достаточные для запуска трех спутников $10 \times 10 \times 10$ см или меньшего количества, общим размером не более 3U.

Из-за наличия зазоров между НС и направляющими ТПК в процессе отделения НС приобретает угловую скорость. Зная диапазон угловых скоростей отделения НС, можно быстрее обеспечить нужную ориентацию и стабилизацию НС, а также более точно определить количество ресурсов, необходимых для демпфирования угловой скорости. Таким образом, задача исследования движения НС при отделении от ТПК является актуальной. Этому вопросу посвящены работы российских и зарубежных авторов. В работе [3] процесс отделения описывается моделями виброударов с одной степенью свободы и с тремя степенями свободы для различных стадий развертывания. На основании полученной модели проводится оценка угловых скоростей отделения НС. Также подобную задачу рассматривал В.В. Юдинцев в работе [4]. Он занимался исследованием процесса отделения НС от ТПК в случае плоского движения. В его работе получены уравнения движения НС внутри контейнера, а также приведены оценки влияния параметров НС и ТПК на его кинематические параметры после отделения.

Целью данной работы является построение математической модели, описывающей процесс отделения HC от TПК в случае пространственного движения. Составленная модель позволяет произвести оценку закручивания HC по трем осям, обеспечивая большую точность определения угловой скорости отделения.

Рассматривается движение HC формата CubeSat 3U внутри ТПК типа P-POD с момента начала его движения до полного выхода из контейнера. При построении модели предполагается, что HC и TПК — абсолютно твердые тела; движение HC происходит только под действием силы пружинного толкателя; сила трения не учитывается; толщиной и массой платформы толкателя

пренебрегается. НС и ТПК рассматриваются как прямоугольные параллелепипеды, без учета элементов, находящиеся за пределами габаритов рамы НС. Рама полагается изготовленной точно, возможным ее искривлением пренебрегается.

На рис. 1-3 приведены проекции положения НС внутри ТПК при отделении.



Рисунок 1 – Положение НС в ТПК (горизонтальная проекция)



Рисунок 2 – Положение НС в ТПК (фронтальная проекция)



Рисунок 3 – Положение НС в ТПК (профильная проекция)

Движение НС рассматривается относительно системы координат $Ox_0y_0z_0$, связанной с ТПК. Положение НС в пространстве определяется с помощью шести переменных: *x*, *y*, *z* – расстояния до центра масс (ЦМ) НС, θ, ψ, φ – углы поворота НС (θ – угол между проекцией продольной оси НС на плоскость ТПК Ox_0z_0 и осью Ox_0, ψ – угол между проекцией продольной оси НС на плоскость ТПК Ox_0y_0 и осью Ox_0, φ – угол собственного вращения).

Предполагается, что в начальный момент времени HC повернут таким образом, что он касается направляющих ТПК в четырех точках: P_1 , P_2 , P_3 , P_4 .

Отделение НС происходит под действием силы пружинного толкателя *F*, приложенной в геометрический центр торцевой части НС. Величина силы определяется следующим образом:

$$F = P_0 - c_x \left| \Delta_p \right|,\tag{1}$$

где c_x – жесткость пружины, $P_0 = c_x h_p$ – начальное усилие толкателя, h_p – ход толкателя, Δ_p – перемещение платформы толкателя, которое вычисляется по следующей формуле:

$$\begin{pmatrix} \Delta_{px} \\ \Delta_{py} \\ \Delta_{pz} \end{pmatrix} = B^T \begin{pmatrix} -x_c \\ -y_c \\ -z_c \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} x \\ y \\ z \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} 0 \\ -\frac{w+\delta_1}{2} \\ -\frac{w+\delta_2}{2} \end{pmatrix},$$
(2)

Δ

где *B* – матрица перехода от СК $0x_0y_0z_0$, связанной с ТПК, к СК $0x_by_bz_b$, связанной с НС; x_c – смещение ЦМ НС относительно задней торцевой части по оси *x*; y_c , z_c – смещение ЦМ НС относительно геометрического центра по осям *y* и *z* соответственно; *w* – поперечный размер НС; δ_1 , δ_2 – величины зазоров между НС и направляющими ТПК.

Уравнения пространственного движения НС в процессе отделения имеют следующий вид:

$$mx = F_x + R_1 \sin\theta + R_2 \sin\psi,$$

$$m\ddot{y} = F_y + R_4 - R_2 \cos\psi,$$

$$m\ddot{z} = F_z + R_3 - R_1 \cos\theta,$$

$$J_1\ddot{\psi} = F_{xb}y_c - F_{yb}x_c - R_2 \cos\theta (s_1 - x_c) - - -R_4 \left(x_c \cos\psi\cos\theta - \left(\frac{W}{2} + y_c\right)\sin\psi\cos\varphi\right),$$

$$J_2\ddot{\varphi} = -(F_{yb}z_c - F_{zb}y_c) \cdot \cdot \left[R_1 \left(\left(\frac{W}{2} - y_c - \left(\frac{W}{2} - z_c\right)\operatorname{tg}\varphi\right)\cos\varphi\cos\psi\right) + + R_3 \left(\left(\frac{W}{2} + y_c - \left(\frac{W}{2} + z_c\right)\operatorname{tg}\varphi\right)\cos\varphi\cos\psi\right) + + R_3 \left(\left(\frac{W}{2} + z_c - \left(\frac{W}{2} - y_c\right)\operatorname{tg}\varphi\right)\cos\varphi\cos\psi\right) + + R_4 \left(\left(\frac{W}{2} - z_c - \left(\frac{W}{2} + y_c\right)\operatorname{tg}\varphi\right)\cos\varphi\cos\theta\right) + + R_4 \left(\left(\frac{W}{2} - z_c - \left(\frac{W}{2} + y_c\right)\operatorname{tg}\varphi\right)\cos\varphi\cos\theta\right) \right],$$

$$J_3\ddot{\theta} = F_{xb}z_c - F_{zb}x_c - R_1\cos\psi(s_2 - x_c) - - R_3 \left(x_c\cos\psi\cos\theta - \left(\frac{W}{2} + z_c\right)\sin\theta\cos\varphi\right),$$

(3)

где R_1, R_2, R_3, R_4 — силы реакции, действующие на HC со стороны направляющих ТПК; s_1 — расстояние от точки контакта P_2 до оси y_b ; s_2 — расстояние от точки контакта P_1 до оси z_b . Расстояния s_1 и s_2 вычисляются по следующим формулам:

$$s_{1} = H - x + x_{c} \cos \psi + \left[\frac{w}{2}(\cos \varphi + \sin \varphi) - y_{c}\right] \sin \psi,$$

$$s_{2} = H - x + x_{c} \cos \theta + \left[\frac{w}{2}(\cos \varphi + \sin \varphi) - x_{c}\right] \sin \theta.$$
(4)

Чтобы учесть контакт HC с направляющими ТПК в точках P_1 , P_2 , P_3 , P_4 , систему уравнений (1) необходимо дополнить уравнениями связей:

$$x = H - (s_2 - x_c) \cos \theta \cos \psi + \left(\frac{w}{2} - z_c\right) \sin \theta \cos \varphi,$$

$$x = H - (s_1 - x_c) \cos \psi \cos \theta + \left(\frac{w}{2} - y_c\right) \sin \psi \cos \varphi,$$

$$z = \left(\frac{w}{2} + z_c\right) \cos \theta \cos \varphi + x_c \sin \theta,$$

$$y = \left(\frac{w}{2} + y_c\right) \cos \psi \cos \varphi + x_c \sin \psi,$$

(5)

где Н – длина ТПК.

Системы (4) и (5) образуют систему дифференциально-алгебраических уравнений. Для ее решения необходимо дважды продифференцировать уравнения кинематических связей (5). Таким образом, система (4) и дважды продифференцированные уравнения кинематических связей образуют систему линейных уравнений относительно ускорений и реакций.

Если в процессе отделения потерян контакт HC с какой-либо направляющей ТПК, соответствующая реакция становится равной нулю и из системы исключается уравнение связи, ей соответствующее. После этого процесс интегрирования возобновляется до полного выхода HC из контейнера [4].

Моделирование процесса отделения HC формата CubeSat 3U от TПК типа P-POD проводилось в математическом пакете Matlab. С помощью полученной математической модели можно получить информацию о времени отделения HC от контейнера, количестве точек контакта HC с направляющими TПК, а также об изменении угловой скорости HC в процессе движения внутри TПК и в момент отделения HC.

Полученная в работе математическая модель может быть использована для предварительной оценки начальной угловой скорости НС при выходе из ТПК.

Работа выполнена в рамках проекта 0777-2020-0018, финансируемого из средств государственного задания победителям конкурса научных лабораторий образовательных организаций высшего образования, подведомственных Минобрнауки России.

Список литературы:

- 1. Cubesat design specification rev. 13 / R. Munakata [et al.] // The CubeSat Program, California Polytechnic State University, 2013.
- Redesign of the Poly Picosatellite Orbital Deployer for the Dnepr Launch Vehicle [сайт]: URL: http://www.inpe.br/nordeste/conasat/arquivos/projetos/CP1/CP1-SYS-Redesign_of_theP-POD.pdf (дата обращения: 15.06.2023).
- Modeling of the CubeSat deployment and initial separation angular velocity estimation / J. Guo, J. Zhang, C. Yue [et al.] // Journal of Aerospace Science and Technology, Vol. 95, 2019.
- 4. В.В. Юдинцев. Динамика отделения наноспутника формата кубсат от транспортно-пускового контейнера // Полет. № 8-9. 2015. С. 10-15.