

О.А.Соллогуб

СПОСОБ ОПРЕДЕЛЕНИЯ КВАТЕРНИОНА ВЗАИМНОГО ПОЛОЖЕНИЯ СИСТЕМ КООРДИНАТ ПО ИЗВЕСТНЫМ ПРОЕКЦИЯМ ДВУХ ВЕКТОРОВ

Для определения ориентации ЛА в инерциальной системе координат (ИСК) по двум астроориентирам, визируемым астродатчиками, необходимо решить задачу определения взаимного положения двух систем координат по известным проекциям двух неколлинеарных векторов в этих системах координат.

Эта задача традиционно решается путем построения матрицы направляющих косинусов (МНК), определяющей переход от проекций вектора в одной системе координат к его проекциям в другой системе /1/.

В системе управления угловым движением, использующей аппарат алгебры кватернионов /2/, ориентация ЛА задается в форме кватерниона ориентации, под которым понимается кватернион поворота, переводящего орты ИСК в одноименные орты связанной системы координат (ССК) ЛА. В этом случае элементы кватерниона ориентации вычисляются по элементам МНК /2/.

Существует, однако, возможность определения кватерниона ориентации более коротким путем, без построения МНК и последующего преобразования параметров ориентации из матричной в кватернионную форму.

Пусть x и y - единичные вектора, задающие направления на два астроориентира, x_i и y_i ($i=1,2,3$) - их координаты в ИСК, а x'_i и y'_i ($i=1,2,3$) - координаты в ССК (координаты астроориентиров в ИСК и ССК предполагаются известными). Обозначим орты ИСК и ССК соответственно как \bar{e}_i и \bar{e}'_i ($i=1,2,3$). Пусть, далее, L - кватернион ориентации ССК относительно ИСК. Тогда справедливы равенства:

$$\bar{x} = \sum_{i=1}^3 x_i \bar{e}_i = \sum_{i=1}^3 x'_i \bar{e}'_i, \quad (1)$$

$$\bar{e}'_i = L \cdot \bar{e}_i \cdot \tilde{L}. \quad (2)$$

Подставив \bar{e}'_i из (2) в (1), получим:

$$\bar{x} = \sum_{i=1}^3 x_i (L \cdot \bar{e}_i \cdot \tilde{L}) = L \cdot \left(\sum_{i=1}^3 x_i \bar{e}_i \right) \cdot \tilde{L}.$$

Введя обозначение

$$\bar{x}' = \sum_{i=1}^3 x'_i \bar{e}_i,$$

получаем:

$$\bar{x} = L \cdot \bar{x}' \cdot L.$$

Аналогично для вектора y имеем:

$$\bar{y} = L \cdot \bar{y}' \cdot L, \quad \bar{y}' = \sum_{i=1}^3 y'_i \bar{e}_i.$$

Таким образом, кватернион L описывает поворот, переводящий некоторые вектора \bar{x}' и \bar{y}' в \bar{x} и \bar{y} соответственно, причем \bar{x}' и \bar{y}' таковы, что их координаты в ИСК численно равны координатам \bar{x} и \bar{y} (т.е. координатам астроориентиров) в ССК.

Построим пары ортогональных единичных векторов (предполагается, что \bar{x} и y неколлинеарны):

$$\bar{u} = (\bar{x} + \bar{y}) / |\bar{x} + \bar{y}|, \quad \bar{w} = (\bar{x} - \bar{y}) / |\bar{x} - \bar{y}|,$$

$$\bar{u}' = (\bar{x}' + \bar{y}') / |\bar{x}' + \bar{y}'|, \quad \bar{w}' = (\bar{x}' - \bar{y}') / |\bar{x}' - \bar{y}'|.$$

Легко видеть, что

$$\bar{u} = L \cdot \bar{u}' \cdot L, \quad \bar{w} = L \cdot \bar{w}' \cdot L.$$

Теперь задача определения ориентации сводится к построению кватерниона поворота, переводящего вектора \bar{u}' и \bar{w}' в \bar{u} и \bar{w} соответственно.

Искомый поворот построим в два этапа. Вначале совершим поворот, переводящий \bar{u}' в \bar{u} (а \bar{w}' - в некоторый \bar{w}''), затем совершим поворот вокруг \bar{u} для совмещения \bar{w}'' с \bar{w} .

Из множества поворотов, совмещающих \bar{u}' с \bar{u} , выберем тот, что совершается вокруг оси, перпендикулярной обоим совмещаемым векторам. Наш выбор является в достаточной степени произвольным и определяется лишь простотой построения соответствующего кватерниона поворота L_1 , который запишется следующим образом:

$$L_1 = \cos(\varphi_1/2) + \bar{\gamma}_1 \sin(\varphi_1/2),$$

$$\varphi_1 = \arccos(\bar{u}' \cdot \bar{u}), \quad (3)$$

$$\bar{\gamma}_1 = (\bar{u}' \times \bar{u}) / |\bar{u}' \times \bar{u}| = (\bar{u}' \times \bar{u}) / \sin \varphi_1.$$

Здесь φ_1 - угол поворота, равный углу между \bar{u}' и \bar{u} , а $\bar{\gamma}_1$ - единичный вектор, задающий ось поворота.

Определим положение вектора \bar{w}' после поворота:

$$\bar{w}'' = L_1 \cdot \bar{w}' \cdot L_1^{-1}.$$

Определим далее кватернион L_2 поворота вокруг \bar{u} , совмещающего \bar{w}'' с \bar{w} :

$$L_2 = \cos(\varphi_2/2) + \bar{\gamma}_2 \sin(\varphi_2/2),$$

$$\varphi_2 = \begin{cases} \arccos(\bar{w}'' \cdot \bar{w}), & (\bar{w}'' \cdot \bar{w}) \geq 0, \\ 2\pi - \arccos(\bar{w}'' \cdot \bar{w}), & (\bar{w}'' \cdot \bar{w}) < 0, \end{cases} \quad (4)$$

Здесь φ_2 - угол поворота.

Отметим, что возможен другой вариант вычисления L_2 , формально аналогичный (3):

$$L_2 = \cos(\varphi_2/2) + \bar{\gamma}_2 \sin(\varphi_2/2),$$

$$\varphi_2 = \arccos(\bar{w}'' \cdot \bar{w}), \quad (5)$$

$$\bar{\gamma}_2 = (\bar{w}'' \times \bar{w}) / |\bar{w}'' \times \bar{w}| = (\bar{w}'' \times \bar{w}) / \sin \varphi_2.$$

Оба кватерниона последовательных поворотов L_1 и L_2 в (3), (4) и (5) выражены в проекции на ИСК. В силу этого кватернион L результирующего поворота, переводящего \bar{u}' и \bar{w}' в \bar{u} и \bar{w} , определяется выражением:

$$L = L_2 \cdot L_1.$$

Это и есть искомый кватернион ориентации.

Отметим, что соотношения для расчета кватерниона поворота вида (3) или (5) допускают существенное упрощение, освобождающее от необходимости вычисления функций $\arcsin x$, $\sin x$, $\cos x$ ценою вычисления одного квадратного корня, а также избавляющее от ряда трудностей, связанных с наличием синуса угла между векторами в знаменателе выражения для вектора поворота. В самом деле, преобразуя соотношение (3) с учетом равенств

$$\sin \varphi = 2 \sin(\varphi/2) \cos(\varphi/2),$$

$$\cos(\varphi/2) = \sqrt{(1 + \cos \varphi)/2} \quad (0 < \varphi < \pi),$$

получим:

$$L_1 = s_1 + (\bar{u}' \times \bar{u})/2s_1, \quad (6)$$

$$s_1 = \sqrt{(1 + \bar{u}' \times \bar{u})/2}.$$

Здесь s_1 - скалярная часть кватерниона L_1 .

Соотношения вида (6) имеют лишь одну особую точку, соответствующую случаю, когда $\bar{u}' = -\bar{u}$. Реализация описанного способа определения ориентации должна предусматривать алгоритмическую защиту в области этой особой точки. Защита может осуществляться как путем выбора для работы соответствующих астроориентиров, так и путем искусственного формирования кватерниона, поворачивающего вектор на 180 градусов вокруг произвольной оси.

Описанный способ определения кватерниона ориентации позволяет существенно сократить затраты вычислительных ресурсов по сравнению с традиционным способом, основанным на построении матрицы направляющих косинусов. Использованный подход к построению кватернионов поворота и ориентации находит применение также при решении задач одноосной ориентации, в частности, задачи ориентации ЛА на Солнце по информации с датчиков Солнца либо по информации о положении Солнца в ИСК.

Список литературы

1. Кавинов И.Ф. Инерциальная навигация в околоземном пространстве. - М.: Машиностроение, 1988.
2. Бранец В.Н., Шмыглевский И.П. Применение кватернионов в задачах ориентации твердого тела. - М.: Наука, 1973.