

Синтез оптимального управления в реальном времени

С.А.Сокол

Национальный авиационный университет, Киев, Украина,
e-mail: pro700@ukr.net

Поступила в редакцию 12.05.2008

Аннотация—Рассматривается задача синтеза оптимального управления реализуемого в реальном времени. Задача формулируется таким образом, чтобы искомое управление не зависело от состояний объекта в будущие моменты времени. При стандартной процедуре синтеза методами вариационного исчисления, оптимальное управление является решением двухточечной краевой задачи. Однако управление в таком виде, в общем случае, является физически невозможным т.к. требует знания параметров объекта управления в будущие моменты времени. Предлагаемый в данной статье метод позволяет обеспечить устойчивое движение относительно экстремальной опорной траектории. При этом управляющее воздействие является функцией текущих параметров и состояний объекта.

1. ВВЕДЕНИЕ

Пускай объект управления описывается уравнением состояния вида

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}(\mathbf{x}, \mathbf{u}), \quad \mathbf{x}(t_0) = \mathbf{x}_0, \quad (1)$$

где \mathbf{x} - вектор состояний, доступных измерению, \mathbf{u} - вектор управлений, t_0 - начальный момент времени. Пускай, также, задан функционал потерь

$$J = \int_{t_0}^{t_k} F(\mathbf{x}, \mathbf{u}) dt, \quad (2)$$

где F - скалярная, положительно определенная, выпуклая функция, t_k - конечный момент времени. Необходимо найти оптимальное управление, которое минимизирует заданный функционал потерь (2) при дополнительном условии в виде дифференциального уравнения (1).

Используя метод множителей Лагранжа, можно записать безусловный функционал потерь, который объединяет заданный функционал потерь и дополнительное условие.

$$J_\psi = \int_{t_0}^{t_k} (F(\mathbf{x}, \mathbf{u}) + \psi^T (\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{f}(\mathbf{x}, \mathbf{u}))) dt, \quad (3)$$

где ψ^T - вектор-строка сопряженных переменных (множителей Лагранжа). Сопряженные переменные и управление необходимо варьировать таким образом, чтобы функционал (3) достигал минимума

$$[\mathbf{u}_m, \psi_m] = \arg \min_{\mathbf{u}, \psi} J_\psi[\mathbf{u}, \psi].$$

Решение поставленной задачи, в общем случае, выполняется вариационными методами [1]. Необходимым условием минимума функционала (3) есть равенство нулю его первой вариации. Запишем выражение для вариации функционала и приравняем его нулю

$$\delta J_\psi = \int_{t_0}^{t_k} (\mathbf{F}_x \delta \mathbf{x} + \mathbf{F}_u \delta \mathbf{u} + \psi^T (\delta \dot{\mathbf{x}} - \mathbf{f}_x \delta \mathbf{x} - \mathbf{f}_u \delta \mathbf{u}) + \delta \psi^T (\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{f})) dt = 0.$$

Если ввести обозначение

$$\mathbf{F}_x \delta \mathbf{x} + \mathbf{F}_u \delta \mathbf{u} - \psi^T (\mathbf{f}_x \delta \mathbf{x} + \mathbf{f}_u \delta \mathbf{u}) = \dot{\psi}^T \delta \mathbf{x},$$

а также с учетом того что $\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{f} = \mathbf{0}$, получим упрощенное выражение для вариации

$$\delta J_\psi = \int_{t_0}^{t_k} (\psi^T \delta \dot{\mathbf{x}} + \dot{\psi}^T \delta \mathbf{x}) dt = \int_{t_0}^{t_k} \frac{d}{dt} (\psi^T \delta \mathbf{x}) dt = \psi^T(t_k) \delta \mathbf{x}(t_k) - \psi^T(t_0) \delta \mathbf{x}(t_0) = 0.$$

Ввиду того начальные состояния заданы и выполняется условие $\delta \mathbf{x}(t_0) = \mathbf{0}$ необходимо, чтобы значения сопряженных переменных в конечный момент времени равнялись нулю $\psi(t_k) = \mathbf{0}$. Обобщая полученные условия для равенства нулю вариации функционала потерь можно записать следующую систему уравнений Эйлера, которая задает оптимальную траекторию движения.

$$\left. \begin{array}{l} \dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}(\mathbf{x}, \mathbf{u}), \\ \dot{\psi} = -\mathbf{f}_x^T \psi + \mathbf{F}_x, \\ \mathbf{0} = -\mathbf{f}_u^T \psi + \mathbf{F}_u. \end{array} \right\} \quad (4)$$

Данная система уравнений является двухточечной краевой задачей, которая не решается в реальном времени. Полученное из ее решения оптимальное управление может рассматриваться только как заранее рассчитанная программа. Если какой-либо параметр объекта управления заранее неизвестен и измеряется только по ходу движения, то рассчитать заранее программу управления невозможно. Однако, существует множество физически возможных управлений, которые могут быть реализованы в реальном времени. Это множество таких управлений, которые являются функциями текущих состояний и параметров объекта управления. Следовательно, задача состоит в том, чтобы найти наилучшее из всех физически возможных управлений.

2. ПРИМЕНЕНИЕ УСТОЙЧИВОГО ДВИЖЕНИЯ ОТНОСИТЕЛЬНО ОПОРНОЙ ТРАЕКТОРИИ ДЛЯ СИНТЕЗА ОПТИМАЛЬНОГО УПРАВЛЕНИЯ В РЕАЛЬНОМ ВРЕМЕНИ

Рассмотрим систему уравнений (4). Для второго дифференциального уравнения на момент времени t_k заданы конечные значения сопряженных переменных $\psi(t_k) = \mathbf{0}$. Выберем требуемые конечные значения сопряженных переменных в качестве опорной точки и оставим произвольным выбор опорной траектории для переменных состояния и управления. Зададим опорную траекторию $\mathbf{x}_b(t)$, $\mathbf{u}_b(t)$, $\psi_b(t) = \mathbf{0}$. Также определим отклонения от опорной траектории $\Delta \mathbf{x} = \mathbf{x} - \mathbf{x}_b$, $\Delta \mathbf{u} = \mathbf{u} - \mathbf{u}_b$, $\Delta \psi = \psi - \psi_b$. Если разложить функциональные зависимости, входящие в систему уравнений (4) в ряд Тейлора в окрестности малых отклонений от опорной траектории, то можно получить выражения для опорной траектории

$$\left. \begin{array}{l} \dot{\mathbf{x}}_b = \mathbf{f}(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b), \\ \dot{\psi}_b = -\mathbf{f}_x^T(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\psi_b + \mathbf{F}_x(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b), \\ \mathbf{0} = -\mathbf{f}_u^T(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\psi_b + \mathbf{F}_u(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b), \end{array} \right\} \quad (5)$$

а также выражения для отклонений от опорной траектории

$$\left. \begin{array}{l} \Delta \dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}_x(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{x} + \mathbf{f}_u(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{u}, \\ \Delta \dot{\psi} = -\mathbf{f}_x^T(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \psi + \mathbf{F}_{xx}(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{x} + \mathbf{F}_{xu}(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{u}, \\ \mathbf{0} = -\mathbf{f}_u^T(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \psi + \mathbf{F}_{ux}(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{x} + \mathbf{F}_{uu}(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b)\Delta \mathbf{u}. \end{array} \right\} \quad (6)$$

Из уравнений (5) следует, что для выполнения заданного условия $\psi_b(t) = 0$, на всей траектории движения $t \in [t_0, t_k]$ необходимо, чтобы в начальный момент t_0 выполнялись равенства

$$\left. \begin{aligned} \mathbf{F}_x(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b) &= 0, \\ \mathbf{F}_u(\mathbf{x}_b, \mathbf{u}_b) &= 0. \end{aligned} \right\}_{t=t_0}$$

Из последних равенств мы можем найти $\mathbf{x}_b(t_0)$, $\mathbf{u}_b(t_0)$ и таким образом полностью определить опорную траекторию. Теперь выберем управления таким образом, чтобы отклонения от опорной траектории стремились к нулю. Для этого необходимо обеспечить устойчивость линейных дифференциальных уравнений входящих в систему уравнений (6). Установливая формальную связь $\Delta\psi = \mathbf{P}\Delta\mathbf{x}$ получим выражение для отклонения от опорного управления

$$\Delta\mathbf{u} = \mathbf{F}_{uu}^{-1}(\mathbf{f}_u^T P - \mathbf{F}_{ux})\Delta\mathbf{x}. \quad (7)$$

Откуда выражение для управления примет вид

$$\mathbf{u} = \mathbf{u}_b + \mathbf{F}_{uu}^{-1}(\mathbf{f}_u^T P - \mathbf{F}_{ux})(\mathbf{x} - \mathbf{x}_b), \quad (8)$$

где матрица \mathbf{P} является решением алгебраического уравнения Риккати вида

$$\mathbf{P}(\mathbf{f}_x - \mathbf{f}_u \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{F}_{ux}) + (\mathbf{f}_x^T - \mathbf{F}_{xu} \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{f}_u^T) \mathbf{P} + \mathbf{P} \mathbf{f}_u \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{f}_u^T \mathbf{P} - \mathbf{F}_{xx} + \mathbf{F}_{xu} \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{F}_{ux}. \quad (9)$$

Как показано в [2], если разомкнута система (6) является стабилизируемой, то существует единственное неотрицательно определенное симметрическое решение алгебраического уравнения Риккати (9), которое обеспечивает асимптотическую устойчивость замкнутой системы (6,7). При этом в [2] приводится решение для линейной стационарной системы с квадратическим критерием качества. В нашем же случае по условию задачи функция F является выпуклой и положительно определенной, что обеспечивает знакопределенность матриц \mathbf{F}_{xx} , \mathbf{F}_{uu} и откуда следует существование единственного неотрицательно определенного решения \mathbf{P} .

Для того, чтобы определить матрицу \mathbf{P} исключим $\Delta\mathbf{u}$ из системы уравнений (6), откуда получим систему уравнений разомкнутой системы в следующем виде

$$\begin{bmatrix} \Delta\dot{\mathbf{x}} \\ \Delta\dot{\psi} \end{bmatrix} = \Phi \begin{bmatrix} \Delta\mathbf{x} \\ \Delta\psi \end{bmatrix}, \quad \begin{bmatrix} \Delta\mathbf{x}(t_0) \\ \Delta\psi(t_0) \end{bmatrix}, \quad (10)$$

где

$$\Phi = \begin{bmatrix} \mathbf{f}_x - \mathbf{f}_u \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{F}_{ux} & \mathbf{f}_u \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{f}_u^T \\ \mathbf{F}_{xx} - \mathbf{F}_{xu} \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{F}_{ux} & \mathbf{F}_{xu} \mathbf{F}_{uu}^{-1} \mathbf{f}_u^T - \mathbf{f}_x^T \end{bmatrix}.$$

Уравнение (10) с учетом связи $\Delta\psi = \mathbf{P}\Delta\mathbf{x}$ является эквивалентной формой записи алгебраического уравнения Риккати (9). Необходимо найти такую P чтобы отклонения $\Delta\mathbf{x}$ и $\Delta\psi$ асимптотически стремились к нулю. Как показано в [2] данная задача решается путем диагонализации матрицы

$$\Phi = \mathbf{W}\Lambda\mathbf{W}^{-1} = \mathbf{W} \begin{bmatrix} \lambda & 0 \\ 0 & -\lambda \end{bmatrix} \mathbf{W}^{-1},$$

где λ - диагональная матрица состоящая из характеристических чисел матрицы Φ имеющих неотрицательную вещественную часть, а \mathbf{W} матрица составленная из собственных векторов матрицы Φ . Если разделить матрицу \mathbf{W}^{-1} на блоки

$$\mathbf{W}^{-1} = \begin{bmatrix} \mathbf{V}_{11} & \mathbf{V}_{12} \\ \mathbf{V}_{21} & \mathbf{V}_{22} \end{bmatrix},$$

то можно определить матрицу \mathbf{P} из соотношения $\mathbf{P} = -\mathbf{V}_{12}^{-1}\mathbf{V}_{11}$, что будет обеспечивать асимптотическую устойчивость дифференциального уравнения (10).

3. ПРИМЕР

Рассмотрим модель продольного канала гипотетической ракеты [3].

$$\left. \begin{array}{l} \dot{\alpha} = 0.4M\alpha^3 \cos \alpha - 0.64M|\alpha|\alpha \cos \alpha - 0.2M(2 - \frac{M}{3})\alpha \cos \alpha - \\ 0.04M \cos \alpha \delta + 0.03 \frac{\cos \theta}{M} + \omega, \\ \dot{\omega} = 49.82M^2\alpha^3 - 78.86M^2|\alpha|\alpha + 3.6M^2(-7 - \frac{8M}{3})\alpha - 14.54M^2\delta - \\ 2.12M^2\omega, \\ \dot{M} = 0.4M^2\alpha^3 \sin \alpha - 0.64M^2|\alpha|\alpha \sin \alpha - 0.2M^2(2 - \frac{M}{3})\alpha \sin \alpha - \\ 0.0062M^2 - 0.04M^2 \sin \alpha \delta - 0.03 \sin \omega, \\ \dot{\theta} = -0.4M\alpha^3 \cos \alpha + 0.64M|\alpha|\alpha \cos \alpha + 0.2M(2 - \frac{M}{3})\alpha \cos \alpha + \\ 0.04M \cos \alpha \delta - 0.03 \frac{\cos \omega}{M}, \end{array} \right\} \quad (11)$$

где α - угол атаки, ω - угловая скорость относительно поперечной оси, M - число Маха, θ - угол наклона траектории, δ - угол отклонения руля высоты.

Целью управления является построение системы слежения за заданным углом атаки α_* при ограничении среднеквадратических значений угловой скорости и отклонения руля высоты. Выбирая весовые коэффициенты зададим функционал потерь в следующем виде

$$J = \int_{t_0}^{t_k} (100(\alpha - \alpha_*)^2 + 10\omega^2 + 100\delta^2) dt.$$

Т.к. только α и ω входят в заданный функционал потерь, то рассмотрим первые два уравнения из системы (11) в качестве уравнений состояния объекта. Число Маха M и угол наклона траектории θ предполагаются доступными измерению и с точки зрения проектируемой следящей системы рассматриваются как изменяемые во времени параметры.

Решение поставленной задачи синтеза оптимального управления выполнялось с учетом следующих начальных условий $\alpha(t_0) = 0.1$, $\omega(t_0) = 0.01$, $M(t_0) = 2.5$, $\theta(t_0) = -0.01$, а также с учетом заданного значения угла атаки $\alpha_* = 0$.

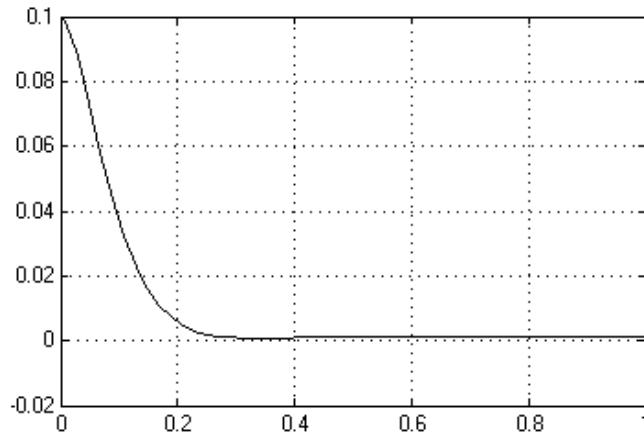


Рис. 1. График изменения угла атаки

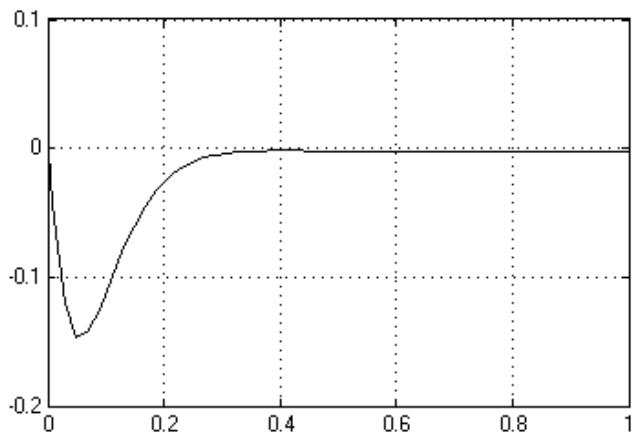


Рис. 2. График отклонения руля высоты

Представленные графики демонстрируют высокое качество системы слежения за заданным углом атаки, которое характеризуется малым временем переходного процесса, а также отсутствием перерегулирования (Рис. 1,2)

4. ЗАКЛЮЧЕНИЕ

Вывод формулы (8) доказывает, что полученное управление является оптимальным для объекта управления (1) с заданным функционалом потерь (2) с учетом условия реализуемости в реальном времени. В каждый момент времени мы выбираем опорную точку $\mathbf{x}_b(t_0)$, $\mathbf{u}_b(t_0)$, $\psi_b(t_0)$, которая удовлетворяет уравнениям оптимальной траектории (4). Если, в текущий момент, рассогласование между текущим состоянием и опорным состоянием не равно нулю, то мы определяем управление таким образом, чтобы наилучшим и единственным возможным способом стремиться к опорному состоянию. Такое движение становится возможным, в том случае, когда система уравнений (6) является стабилизируемой. Если, в текущий момент, рассогласование между текущим состоянием и опорным состоянием становится равным нулю, то в этот момент заданный функционал потерь достигает экстремума. Следует также отметить, что по ходу движения, для определения управления используется информация только о текущих состояниях и параметрах объекта управления и не требуется знания их будущих значений. Указанный алгоритм расчета управления может классифицироваться как безынерционный регулятор в обратной связи по текущему состоянию в противовес программному управлению, как решению двухточечной краевой задачи (4). В указанном отличие важен тот факт, что именно управление по принципу обратной связи является признаком системы автоматического управления. Следует также отметить, что для случая линейного стационарного объекта управления с квадратическим функционалом потерь из уравнений (8,9) может быть получен линейный квадратический регулятор [2] как частный случай более общего решения полученного в данной статье.

СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

- Гельфанд И.М., Фомин С.В. Вариационное исчисление. М.: Физматгиз, 1961.
- Квакернаак Х., Сиван Р. Линейные оптимальные системы управления. М.: Мир, 1977.
- Menon P.K., Sweriduk G.D., Vaddi S.S., Ohlmeyer E.J. Nonlinear Discrete-time Design Methods for Missile Flight Control System, AIAA Guidance, Navigation and Control Conference, 2004.