

УДК 681.51

А.А. Кононов, Д.В. Довжук

*Государственный научно-исследовательский институт авиации, Киев***МЕТОДИЧЕСКИЙ ПОДХОД К ОПРЕДЕЛЕНИЮ ПАРАМЕТРОВ КРИТЕРИЕВ ОПТИМИЗАЦИИ ПРИ СИНТЕЗЕ ЭРГАТИЧЕСКИХ СИСТЕМ УПРАВЛЕНИЯ ПЕРСПЕКТИВНЫМИ БОЕВЫМИ АВИАЦИОННЫМИ КОМПЛЕКСАМИ**

*Рассматривается один из аспектов актуальной проблемы разработки методического аппарата анализа и синтеза эргатических (человеко-машинных) систем управления адекватных уровню требований, которые предъявляются к перспективным боевым авиационным комплексам. Предлагается подход к определению параметров „гомеостазисного” и целевого критериев оптимальности системы – наиболее проблемной части существующих методов синтеза эргатических систем управления комплексов вооружения. Основу подхода составляет рассмотрение задачи синтеза как задачи оптимизации „в большом” и использование математических моделей в форме дифференциальных конфликтов.*

***методический аппарата анализа и синтеза, эргатические системы управления***

Существующий уровень развития авиационных технологий позволяет создавать новые типы боевых авиационных комплексов (авиационные комплексы пятого поколения, комплексы беспилотных летательных аппаратов, авиационно-космические комплексы), потенциальная эффективность которых будет значительно выше эффективности существующих образцов вооружения. Однако результаты экспериментов, натурных и полунатурных испытаний в рамках исследовательских проектов показывают, что реальный уровень эффективности данных комплексов оказывается значительно меньше ожидаемого. Отмечается невозможность человека-оператора (летчика) реализовать в рамках существующей технологии создания эргатических систем управления тактико-технический потенциал новых комплексов, который заложен при проектировании, из-за объективных психофизиологических ограничений [1].

Существующие методы технологии создания эргатических систем управления, которые разрабаты-

вались для предыдущих поколений боевых авиационных комплексов [2, 3], базируются на условии принципиальной способности летчика (оператора) выбирать наиболее подходящие режимы функционирования комплекса (режимы полета). При большом разнообразии вариантов реализации существующая технология создания эргатических систем управления заключается в том, что автоматические подсистемы выполняют определенные режимы работы, заложенные при проектировании, а функции оператора (летчика) сводятся к выбору наиболее подходящих режимов в зависимости от текущей ситуации. Кроме того, автоматическая часть эргатической системы управления должна создавать удобные психофизиологические условия работы летчику.

Наиболее общая методология эргатических систем, предложенная В.В. Павловым [2], базируется на использовании формальных принципов наилучшего соединения элементов системы (инвариантов), а именно принципа технологического (функ-

ционального) гомеостазиса, принципа наименьшего взаимодействия, принципа стационарности и принципа функциональной совместимости в пределах метода интегральной инвариантности. Это позволяет свести процедуру синтеза к решению классических задач теории устойчивости, теории инвариантности, оптимального управления и аналитического конструирования оптимальных регуляторов. Но необходимость наличия адекватных формальных моделей человека-оператора для каждой из возможных ситуаций функционирования системы

$$M(F_i, x, t) = (A, P_g, u_M = g(x)/F_i, x, t),$$

где  $F_i(\dots)$  – математическая модель технической части  $\frac{dx}{dt} = F_i(x, u, \xi, a, t)$  эргатической системы;  $A$  – ее алфавит описания;  $P_g$  – набор эрگرامматик описания системы;  $u_M = g(x)$  – реакции оператора; существенно ограничивает практическую область использования данного подхода, так как не позволяет однозначно выбрать критерии, за которыми будет проводиться дальнейший синтез.

Метод последовательной векторной оптимизации, описанный в [3], состоит в том, что предлагается векторная постановка оптимизационной задачи

$$J = \begin{bmatrix} J_c(x, u, t) \\ J_g(x, u, t) \end{bmatrix}, \text{ где целевой критерий } J_c(x, u, t)$$

обеспечивает оптимальное достижение цели управления, а гомеостазисная составляющая  $J_g(x, u, t)$  вводится для обеспечения необходимых условий работы человека (оператора, летчика). Методом оптимизации в этом случае предлагается последовательная векторная оптимизация:

$$u_g = \min J_g(x, u, t);$$

$$u^* = \min J_c(x, u, t)$$

при учете условия  $J_g(x, u_g, t) = J_g^*$ .

Решения, которое будет получено по результатам этой схемы поиска, будет удовлетворять как условиям целевого использования комплекса, так и условиям комфортного функционирования летчика (оператора).

Для синтеза оптимального алгоритма эргатического управления авиационными комплексами рассматриваемого вида в этом случае необходимо в текущих условиях определить целевую функцию оператора  $Z(\dots)$ , конкретный вид критериев  $J_c(x, u, t)$ ,  $J_g(x, u, t)$  и только после этого найти оптимальное управление. Но именно невозможность оператора (летчика) быстро обработать и оценить текущую информацию в реальном времени, выбрать подходящие режимы работы автоматических подсистем и задать их в существующих видах эргатических систем управления является причиной недостаточной эффективности боевого применения пер-

спективных комплексов. Поэтому, не смотря на несомненное преимущество данного подхода к синтезу оптимального управления в нештатных, «напряженных» режимах функционирования вблизи эксплуатационных ограничений, необходимость учета возможности изменения целевых установок (вида критериев)  $J_c(x, u, t)$  и  $J_g(x, u, t)$  является причиной ограниченной результативности данного подхода.

Поэтому **целью данной статьи** является представление результатов исследований авторов в области применения игровых (минимаксных) методов и моделей, которые успешно применяются в области оптимальных технических систем [4], для синтеза эргатических систем управления рассматриваемыми видами перспективных боевых авиационных комплексов.

Основой решения данной проблемы, по мнению авторов, является качественно новый уровень перераспределения функций управления между оператором (летчиком) и техническими подсистемами в направлении передачи рутинных низкоуровневых операций автоматам [1].

Для осуществления данного перераспределения необходимо формализовать процессы определения критериального аппарата в эргатических системах управления с помощью соответствующих математических моделей.

Представим конфликтную ситуацию боевого применения перспективного комплекса вооружения в форме дифференциальной игры преследования. Это форма моделирования функционирования боевого комплекса является наиболее адекватной, так как она органически учитывает главную цель его применения - получение преимущества над противником в определенных условиях. Необходимо отметить, что важность конфликтных (минимаксных) моделей отмечали и предыдущие исследователи [2 – 4]. Но тактико-технические требования, которые предъявлялись к создаваемым системам управления, позволяли получить удовлетворительный результат решением задач управления „в малом” [5] (оптимальное управление определялось при известных модели системы, ограничениях и критерии оптимальности управления). В случае рассматриваемых комплексов, этот подход не является адекватным - необходимо указать формальную процедуру определения параметров решения задачи управления „в малом”, то есть перейти к решению задачи управления „в большом” [5]. Применение минимаксного подхода в форме дифференциальных игр, по мнению авторов, является наиболее результативным в данном случае.

Пусть  $x \in R^n$ ,  $y \in R^n$  – фазовые координаты противоборствующих сторон  $P$  и  $E$  соответственно;  $u \in \{U\} \subset R^k$ ,  $v \in \{V\} \subset R^l$  – управления противоборствующих сторон  $P$  и  $E$ ;  $f(x, u)$ ,  $g(y, v)$  – вектор-функции размерности  $n$ , заданные в пространствах  $R^n \times U$  и  $R^n \times V$  соответственно. Тогда система уравнений

$$\begin{cases} \frac{dx}{dt} = f(x, u); \\ \frac{dy}{dt} = g(y, v) \end{cases}$$

с начальными условиями  $x_0, y_0$  описывает процесс применения рассмотренного комплекса в условиях противодействия противника в фазовом пространстве  $R^n$ .

Пусть выигрыш в рассмотренной модели определяется в виде функции евклидова расстояния между точками  $x(t)$  и  $y(t)$  в пространстве  $R^n$ :

$$\rho(x, y, t) = \sqrt{\sum_{i=1}^n (x_i(t) - y_i(t))^2}.$$

Функция  $\rho(x, y, t)$  при этом получается однозначно заданной в пространстве  $R^n \times R^n$ . В этом случае игра описывает процесс преследования, в котором цель одной противоборствующей стороны (Е) состоит в отклонении от противника (Р). Так как рассматривается антагонистическая игра, то целью стороны Р являются сближение с Е на минимально возможное расстояние в фазовом пространстве  $R^n \times R^n$ . Тогда выигрыш стороны Е задается как  $\min_{0 \leq t \leq T} \rho(x, y, t)$ .

Ограничение на продолжительность конфликта в рассмотренной предметной области не имеет первостепенного значения, поэтому, под функцией выигрыша будем понимать функцию, задаваемую следующим образом. Выделим в пространстве  $R^{2n}$   $m$ -мерную терминальную поверхность  $F$ , тогда  $H(x, y) = \{\min t; (x(t), y(t)) \in F\}$  является временами первого попадания точки  $(x(t), y(t))$  на поверхность  $F$ . Если для всех  $t \geq 0$   $(x(t), y(t)) \notin F$ , то считаем  $t_n = \infty$ . Для всех возможных траекторий движения выигрыш стороны Е будет равным  $H(x, y)$ , а в силу антагонистического характера конфликта выигрыш стороны Р будет равным  $-H(x, y)$ . Тогда функцию выигрыша определим интегралом

$$K(x_0, y_0, u(\dots), v(\dots)) = \int_0^{t_k} H(x(t), y(t)) dt,$$

что отвечает дифференциальным играм преследования. Задание свойств противоборствующих сторон (множеств возможных фазовых состояний  $x \in R^n, y \in R^n$ , множеств возможных управлений  $u \in \{U\} \subset R^k, v \in \{V\} \subset R^l$ , функции выигрыша  $K(x_0, y_0, u(\dots), v(\dots))$ , уравнений изменения фазового состояния) позволяет сформировать нормальную форму дифференциального конфликта (игры) в виде кортежа множеств

$$\Gamma(x_0, y_0) = \langle x_0, y_0; P, E, K(x_0, y_0; \tilde{u}(\dots), v(\dots)) \rangle,$$

заданного в пространстве пар стратегий  $P \times E$ . В этом конфликте (игре) оптимальные стратегии противоборствующих сторон ( $\epsilon$ -оптимальные стратегии по определению [6])  $u^*(x, y, t), v^*(x, y, t)$  определяются из соотношения

$$\begin{aligned} &K(x_0, y_0; u(x, y, t), v^*(x, y, t)) \geq \\ &\geq K(x_0, y_0; u^*(x, y, t), v^*(x, y, t)) \geq \\ &\geq K(x_0, y_0; u^*(x, y, t), v(x, y, t)) \end{aligned}$$

для всех ситуаций

$$(u(x, y, t), v^*(x, y, t)) \text{ и } (u^*(x, y, t), v(x, y, t)),$$

для которых существует единственное решение системы

$$\begin{cases} \frac{dx}{dt} = f(x, u(x, y, t)); \\ \frac{dy}{dt} = g(y, v(x, y, t)), \end{cases} \quad (1)$$

которое возможно продолжить на множестве  $t \in [0, \infty)$ .

Решение поставленной задачи будем искать в классе кусочно-программных стратегий, которые имеют определенные преимущества в сравнении с классом синтезирующих стратегий [6]. Под кусочно-программными стратегиями будут пониматься пары элементов  $\{\delta, a\}$ , где  $\delta$  – некоторая разбивка множества  $[t_0; t_0 + T]$  точками  $t_i$ , которые не имеют конечных точек сгущения;  $a$  – отображения, которое ставит в соответствие каждому моменту времени  $t_i$  и фазовым состояниям  $x(t_i), y(t_i)$  некоторое программное управление  $u \in U$  при  $t \in [t_i, t_{i+1}]$ . Таким образом, используя кусочно-программную стратегию противоборствующие стороны реагируют на смену ситуации не непрерывно во времени, а выбирают определенное управление  $u(t_i)$  на временном интервале  $[t_i, t_{i+1}]$ , размеры которого устанавливают сами.

Для решения данной задачи (поиска  $\epsilon$ -оптимальных стратегий  $u^*(\dots), v^*(\dots)$ ) рассмотрим дифференциальное уравнение в частных производных Айзека-Беллмана [6]. Согласно [7], в данном конфликте  $\Gamma(x, y, t)$ , при любых  $x, y \in R^n, t > 0$ , значение конфликта  $W(x, y, t)$  в области пространства  $R^n \times R^n \times [0, \infty)$ , где существуют непрерывные частичные производные этой функции, удовлетворяют уравнению

$$\frac{\partial W}{\partial t} = \max_{v \in V} \sum_{i=1}^n \frac{\partial W}{\partial y_i} g_i(y, v) + \min_{u \in U} \sum_{i=1}^n \frac{\partial W}{\partial x_i} f_i(x, u)$$

при начальном условии  $W(x, y, 0) = W_0$ .

Данная система является задачей Корзины, нелинейной относительно частных производных, что не позволяет получить ее аналитическое решение. Но игровая модель рассмотренного вида является на-

столько удобной для анализа, что позволяет получить ряд результатов качественного характера даже без решения задачи Коши. Покажем это на примере.

Выделим в модели изменения фазового состояния одной из конфликтующих сторон (1), например стороны P, подсистему, которая связана с формированием сигнала управления оператором (летчиком)  $f_a(x, u(x, y, t))$ . Искусственное выделение такой подсистемы возможно в любом варианте организации комплекса, так как границы функционирования человека в эргатической системе четко определяются его физиологическими способностями. Если оператор не осуществляет никакого изменения информации, получаемой от технической части, то в этом случае  $f_a(x, u(x, y, t)) \equiv 1$ , в случае рассмотрения оператора как элемента системы слежения, эту функцию возможно представить в операторном виде, как

$$f_a(p) = e^{-pt} \cdot \frac{T_f p + 1}{(T_0 p + 1)(T_n p + 1)},$$

где  $p, T_f, T_0, T_n$  – параметры, характеризующие инертность реакции оператора и свойства выдерживания заданного сигнала [2, 3].

Поэтому для любой эргатической системы можно выделить техническую подсистему, которая реализует управляющие сигналы оператора  $f_b(x, f_a(x, u(x, y, t)))$ .

В этом случае

$$f(x, u(x, y, t)) = f_b(x, f_a(x, u(x, y, t))),$$

а система дифференциальных уравнений (1) будет иметь вид

$$\begin{cases} \frac{dx}{dt} = f_b(x, f_a(x, u(x, y, t))); \\ \frac{dy}{dt} = g(y, v(x, y, t)). \end{cases}$$

Потребуем выполнение условий непрерывности и дифференцируемости введенных функций. В данном случае эти условия эквивалентны условиям практической реализуемости синтезируемой системы.

Решение уравнения Айзекса-Беллмана [7]  $W^*(...)$  для начальных условий  $W(x, y, 0) = W_0$  задает  $\varepsilon$ -оптимальные стратегии  $u^*(...), v^*(...)$  для каждой из сторон. В силу теоремы существования и единственности решения в данной игре существует единственная  $\varepsilon$ -оптимальная траектория действий участников. Необходимо отметить, что существование единственного решения имеет принципиальное значение и является необходимым условием дальнейшего процесса решения.

Пусть одна из противоборствующих сторон, например E, изменила стратегию  $v = v_1$ , так чтобы изменить решение уравнения Айзекса-Беллмана  $W_1(...) > W(...)$ , тогда в силу теоремы существования и единственности решения для поддержания значения конфликта  $W_1(...) = W(...)$  необходимо соответственно выбрать новую стратегию второй

противоборствующей стороны P,  $u \in \{U\}$ . При этом требования существования единственного оптимального решения справедливы и в этом случае.

$\varepsilon$ -оптимальная стратегия  $u^*(x, y, t)$  задает единственное значение функции

$$f(x, u^*(x, y, t)) = f_b(x, f_a(x, u^*(x, y, t)))$$

(при заданных начальных условиях  $x_0, y_0$ ). Согласно принятым требованиям к функциям  $f_b(...)$ , и  $f_a(...)$  оптимальная стратегия  $u^*(x, y, t)$  также задает единственное соответствующее им значение

$$F_a(x, y, t) = f_a(x, u^*(x, y, t))$$

$$\text{и } F_b(x, y, t) = f_b(x, f_a(x, u^*(x, y, t))).$$

Эти функции, по сути, являются оптимальными программными траекториями изменения фазовых координат системы для достижения максимально возможного выигрыша в условиях рассматриваемого конфликта, и могут быть использованы как начальные данные при решении задачи оптимизации „в малом” [5].

Задачам оптимальной стабилизации на программной траектории наиболее соответствуют различные варианты квадратичных критериев. Поэтому будем искать решение задачи в классе квадратичных критериев вида [5]

$$J(x, u, t) = \int_{t_0}^{t_k} (x^T \cdot \beta \cdot x) dt,$$

где  $\beta$  – матрица размера  $n \times n$  весовых коэффициентов, определяющих требования к качеству процесса стабилизации соответствующих фазовых координат.

Для синтеза эргатической системы необходимо будет найти значения параметров двух разных критериев: „гомеостазисного”, который отвечает программному движению  $F_a(x, y, t)$  и целевому критерию, который отвечает оптимальной траектории  $F_b(x, y, t)$ . Предлагается общая процедура определения значений параметров  $\beta_a, \beta_b$  для каждого критерия. Определим частные производные  $\frac{\partial W}{\partial x_i}$  и  $\frac{\partial W}{\partial u_j}$ ,

$i = \overline{1, n}, j = \overline{1, k}$ . Их значение характеризует влияние компоненты вектора фазового состояния стороны конфликта  $x \in R^n$  или компоненты вектора управления  $u(x, y, t) \in \{U\}$  на значение выигрыша  $W$ . Для компонентов, которые наиболее влияют на решение уравнения Айзекса-Беллмана (которые имеют наибольшее значение  $\frac{\partial W}{\partial x_i}$  и  $\frac{\partial W}{\partial u_j}$ ) необходимо

поставить в соответствие наименьшие значения соответствующих параметров  $\beta_{ii}$ , и наоборот, для компонентов, которые имеют наименьшие значения производной поставить в соответствие наибольшие значения  $\beta_{ii}$ . Предлагается регулярная процедура

определения параметров матриц весовых коэффициентов: их значение должно быть обратно пропорционально значению соответствующей производной,  $\beta_{ii} \sim \frac{\partial W}{\partial x_i}$  или  $\beta_{jj} \sim \frac{\partial W}{\partial u_j}$ . В качестве базиса следует

взять то значение, которому отвечает наименьшее влияние на результат решения уравнения Айзекса-Беллмана:  $\beta_{ii} = 1 : \min \frac{\partial W}{\partial x_i}$  или  $\beta_{jj} = 1 : \min \frac{\partial W}{\partial u_j}$ .

Результаты исследования позволяют сделать следующие **выводы**:

– предложенный методический подход может рассматриваться как системный инструмент решения проблем, которые возникают при синтезе эргатических систем управления в условиях, где существующие методы являются не результативными. Системность решения заключается в разработке такого методического аппарата, которой позволил свести сложную задачу синтеза „в большом” к решению большого количества известных задач оптимизации „в малом”. Это позволит, на взгляд авторов, органически связать методы теории оптимизации автоматических систем и методы теории оптимизации эргатических систем в единую общую систему;

– практическая ценность предложенного подхода состоит в том, что он ориентирован на решение практических задач синтеза и использует уже известные свойства сложных комплексов (известные математические модели технической составляющей и оператора). Он ориентирован на получение максимальных преимуществ за счет максимальной реализации тактико-технических возможностей

собственного комплекса вооружения синтезированной эргатической системой управления.

– дальнейшим этапом исследования в этом направлении безусловно является изучение возможности распространения предложенного подхода на класс задач синтеза с учетом различных форм неопределенности, как характерного фактора функционирования эргатических систем военного назначения.

### Список литературы

1. Кононов О.А., Пастушенко В.П., Довжук Д.В. Методичні обмеження підходів до синтезу ергатичних систем керування при забезпеченні їх стійкості до відмов // Збірник наукових праць ДНДІА. – К.: ДНДІА. – 2006. – № 8. – С. 27-34.
2. Павлов В.В. Начало теории эргатических систем. – К.: Наукова думка, 1975. – 240с.
3. Артюшин Л.М., Зиатдинов Ю.К., Попов И.А., Харченко А.В. Большие технические системы. Проектирование и управление / Под ред. И.А. Попова. – Х.: Факт, 1997. – 400 с.
4. Кунцевич В.М., Лычак М.М. Синтез оптимальных и адаптивных систем управления: игровой подход. – К.: Наукова думка, 1985. – 245 с.
5. Справочник по теории автоматического регулирования / Под ред. А.А. Красовского. – М.: Наука, 1987. – 712 с.
6. Петросян Л.А., Зенкевич Н.А., Семин Е.А. Теория игр. – М.: Высшая школа, 1998. – 304 с.
7. Айзекс Р. Дифференциальные игры. – М.: Мир, 1967. – 480 с.

Поступила в редколлегию 15.09.2006

**Рецензент:** д-р воен. наук, проф. Г.А. Дробаха, Харьковский университет Воздушных Сил им. И. Кожедуба, Харьков.