Итак, представленний метод позволяет определять неисправности, характеризующиеся различным сочетанием и количеством параметров состояния, что увеличивает его достоверность. Описанная методика реаливована на ЭВМ типа СМ-4.

Виблиографический список

- I. Жуков К.А., Кочуров В.А., Селезнев С.Я. Некоторые вопросы диагностирования ГТД при эксплуатации по состоянию //Вибрационная прочность и надежность двигателей и систем летательных аппаратов: Сб.науч.тр. /Куйбыш. авиац. ин-т. Куйбышев, 1986. С. 50-55.
- 2. Биргер И.А. Техническая диагностика. М.: Машиностроение, 1987. 240 с.

УЛК 629.7.054-762

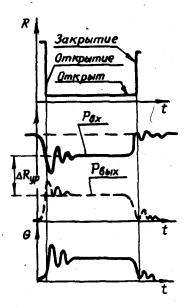
А.Е. Жуковский. О.П. Мулюкин

СНИЖЕНИЕ ЭКСТРЕМАЛЬНЫХ ЗНАЧЕНИЙ ПАРАМЕТРОВ ПЕРЕХОДНЫХ ПРОЦЕССОВ В ТРАКТАХ ДЛА С УПРАВЛЯЕМЫМ ХОДОМ КЛАПАННЫХ УСТРОЙСТВ

Одной из важнейших бадач, возникающих при создании двигателей летательных аппаратов (ДЛА), является обеспечение определенного качества динамических процессов, протекающих в элементах гидравличес — кого тракта двигателя. Характер переходного процесса и закон изменения во времени режима подачи топлива во многом определяются работой агрегатов системы управления двигателем.

Пневмогидравлические тракти систем ДЛА характеризуются широкой разветвленностью и протяженностью, наличием в них большого числа исволнительных органов, среди которых значительная часть приходится на жлапанние устройства (Ку). Последовательность работы КУ, скорость их открытия и закрытия, характер изменения гидравлического сопротивле шля и герметичность запорных пар являются факторами, определяющими жачество переходного процесса в двигателе.

Значительное влияние на величину гидравлического сопротивления Оказивают микрорельеф деталей (особенно мягких уплотнений на тарелях клапанов) и различия в профилях седел и в форме отпечатка седла уплотнении тарели. Следует также учитывать, что запуск, форсирование тяти и останов пвитателя обуславливают возникновение в рабочих трактах гидроударов, забросов давления и колебательных процессов, затрудняющих нормальную эксплуатацию двигателей. Типовая качественная характеристика переходного процесса в тракте системы топливопитания ДЛА при срасативании клапанного устройства представлена на рис. 1. Видно, что резкое изменение величины гидросопротивления лируемого сечения тракта при открытии (закрытии) КУ приводит к Dasбросам давления Р и расхода Gна переходных режимах. TTO накладывает существенные искажения на циклограмму работающего HBMгателя.



Р м с. І. Качественная карактеристика переходного процесса в тракте топливопитания ДЛА при срабативании клапанного устройства. А Кур - гидросопротивление регулируемого сечения КУ на установившемся ремиме

В современном двитателестроении наиболее распространенным способом борьби с нежелятельными процессами в тактах дла на переходных режимах является демпфирование. Существуют два вида демифирования — параметрическое и автономное. Параметрическое демифирование базируется на изменении геометрии рабочих трактов и физических свойств рабочего тела, в том числе модуля упругости рабочей среды (путем вдува газа в тракт и пр.). Автономное демифирование предполагает установку в тракт демиферов, сильфонов (гибких шлангов) и гасителей колебаний различных конструкций.

В агрегатостроении известны способы и устройства целенаправленного изменения хода КУ, обеспечивающие снижение динамической нагруженности элементов клапанных уплотнений путем уменьшения посадочной скорости клапана на седло и выполнение автономных требований, предъявляемых техническими заданиями на разработку агрегатов. Причем известные технические решения, как правило, неприемлемы для выполнения "схемных треоований" к агрегатам /1/, т.е. требований, учитывающих особенности их взаимодействия в составе пневмогидравлических систем энергетических установок. Сформулировать "схемные требования" в общем виде, определить необходимое взаимодействие между агрегатами в составе систем двигателя крайне затруднительно.

Взаимное влияние работы агрегатов двигателя происходит самыми различными путями — через соединительные трубопроводы, общие электро-пневмоклапаны, редукторы и т.д.Это влияние необходимо уметь выявлять и анализировать. Пики давления, гидроудары, возникающие при срабатывании одного агрегата, искажают работу другого и вносят в протекаю — шие процессы особенности, которые не могут быть поняты при исследо — вании каждого отдельного агрегата.

Для обеспечения заданного режима запуска двигателя иногда необходимо изменение (ускорение или замедление) открытия того или иного клапана. В связи с этим авторам пред-

ставляется целесообразным обеспечивать требуемое качество переходных цессов систем ДЛА целенаправленным управлением переходными процессами дящих в них КУ по определенной IIDOграмме. В частности, для стабилизации параметров PM G в тракте лвигателя на переходных режимах целесообразно регулирование площали проходного сечения клапана (гидросопротивления тракта) по закону, представленному на рис. 2. Разработка агрегатов автоматики и приводных механизмов с управляемым ходом (в частности, с заданной характеристикой R = R(t), где t - время переходного процесса на этапах открытия и

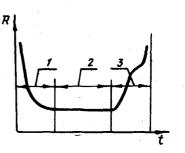


Рис. 2. Целесообразний закон регулирования плошали проходного сечения кланана в соответствии с циклограммой работы двигателя: I— открытие; 2 открыт; 3— закрытие

закрытия КУ) сопряжена со значительными трудностями конструктивного плана и ограниченностью практических рекомендаций по разработке указанных устройств.

Проведенный авторами анализ исследования состояния разработки Устройств с управляемым ходом позволил систематизировать основные направления указанных разработок и полученные при этом результаты (рис. 3) [2-4].

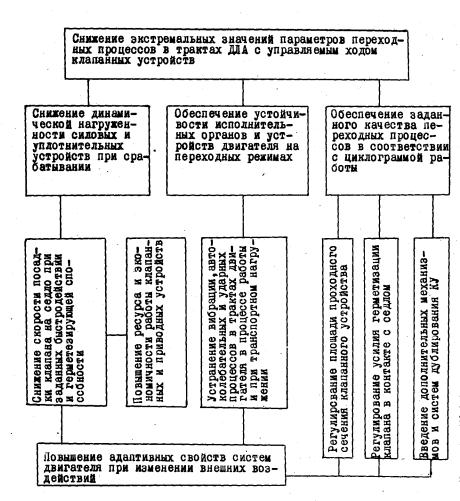


Рис. 3. Основние направления в разработке способов и средств снижения экстремальных значений параметров переходных процессов в трактах ДЛА с управляемым ходом клапанных устройств

В работе представлени практические рекомендации по обеспечению виданного качества переходних пропессов КУ в соответствии с цикло - гриммой работи двигателя, приведенной на рис. 2.

Регулирование площали проходного сечения КУ

А.И.Эдельман /I/ указывает, что на предварительной ступени работи лвигателя желательно иметь такую конструкцию КУ, в которой гидропопротивление определялось би не величиной перемещения подвижных частей, а диаметральными зазорами в деталях или диаметром открывающихся отверстий, или срабатыванием специальных вспомогательных клапанов.

При этом следует отметить, что расчеты, связанные с течением среды через регулируемое сечение, занимают существенное место в общей совокупности расчетов, выполняемых на стадии проектирования КУ.

Во-первых, они охвативают широкий диапазон свойств, параметров и состояний регулируемой среды и в силу этого требуют применения самого разнообразного теоретического и расчетного анпарата. Во-вторых, исходные данные, необходимые для выполнения расчетов, часто не могут быть выданы в достаточном объеме и с удовлетворительной точностью на отадии проектирования. Практикуется использование в расчетах собст - венных безразмерных параметров и характеристик регулирующих органов, вависящих от геометрии проточной части и определяющих известным образом течение регулируемой среды. Реализация указанного подхода существенно упрощает расчеты при обеспечении их достаточной точности /2, 5/.

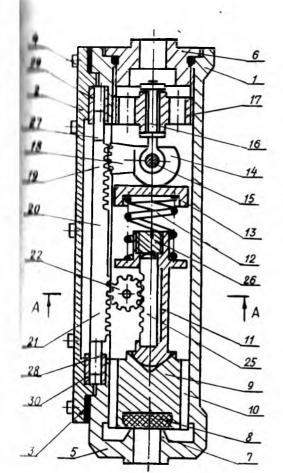
2. Регулирование усилия герметизации клапана по месту контакта с сеплом

Нестабильность усилия герметизации клапана по месту контакта с седлом приводит к существенному искажению параметров переходных пропессов в трактах ДЛА, так как снижает параметрическую надежность КУ
(герметичность, давление открытия, расход рабочей среды) в процессе
эксплуатации. Причиной нестабильности усилия пружинных задатчиков нагрузки клапанных уплотнений в ряде случаев следует считать появление
отпечатка седла в уплотнителе вследствие накопления последним, остаточных деформаций при контактировании клапана с седлом. Отпечаток
седла в уплотнителе приводит к увеличению посадочного места под пружину, в результате чего уменьшается усилие ее предварительной за-

тяжки. Это приводит к уменьшению давления открытия клапана, что, в свою очередь, снижает энерговооруженность газовых систем ввиду сброса давления из них ниже заданного значения настройки. Очевидно также, что снижение усилия пружины, поджимающей клапан к седлу, усугубляет рост утечек среды через полимерный уплотнитель (фторопласт, капрон, полиамид, полиимид, поликарбонат, полисульфон и др.), особенно при термоциклировании рабочей среды /1/.

Как известно, гидравлическое сопротивление проходного агрегата автоматики определяется величиной подъема клапана при его открытии. В.Ф.Бугаенко /5/ указывает, что газодинамическая сила, воздействующая на клапан, возрастает по мере его подъема. Однако этом также увеличивается противодействующее усилие пружины, что препятствует более полному подъему золотника (клапана) при его открытии. Ланное обстоятельство накладывает ограничения на величину возможного расхода рабочей среды через клапан и определяет режим ее течения рабочему тракту двигателя. Указанные особенности агрегатов автоматики затрудняют получение целесообразных законов регулирования площали проходного сечения клапанов в соответствии с заданной пиклограммой работы двигателя (рис. 2). Это требует разработки новых методов конструирования КУ со стабильными функциональными параметрами в условиях неблагоприятного воздействия рассмотренных ранее факторов. В автоматическом клапане (рис. 4) конструктивно обеспечено постоянное усилие пружинного задатчика нагрузки на рабочем коду клапана.

Если при хранении полимера 8 под действием пружины 12 в результате транспортного нагружения /6/ или периодического контактирования с седлом в процессе перекладок клапана 9 произойдет рост остаточных деформаций уплотнителя 8 и седло 7 внедрится в него на некоторую веклапана), то это приведет к личину (отпечаток седла в уплотнителе перемещению вниз клапана 9, а следовательно, и подпятника II под действием пружины 12 на расстояние, равное глубине отпечатка седла в уплотнении. Однако уменьшения усилия настройки пружины 12 при увеличении посадочного места под нее не произойдет. Это объясняется наличием в устройстве механизма стабилизации величины посадочного места под пружину при возникновении отпечатка седла в уплотнении клапана. В результате перемещения вниз подпятника II на такой же ход переместится жестко закрепленная в нем рейка 25. Она через зубчатое колесо 22 воздействует на ресчное окончание 2I рейки 20, которая через реечное окончание 19 приводит в движение зубонарезную часть



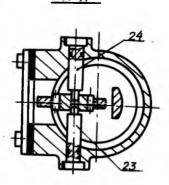


Рис. 4. Автоматический клапан с механизмом стабилизации усилия пружинного задатчика нагружин на рабочем ходу запорного органа: а — продольный разрез устройства; б — сечение по задеплению элементов 21, 22, 25; І — корпус; 2 — съемная крышка; 3 — прокладка; 4 — винт: 5 — входной патрубок; 6 — выходной патрубок; 7 — седло; 8 — уплотнитель; 9 — клапан; 10 — пазы для прохода среды; II, I3 — подпятник; 12 — пружина; 14 — кула — чок; 15 — шарнир; 16 — вилочный захват; 17 — резьбовой элемент; 18 — зубона-

резная часть кулачка; 19, 21 — ресчные окончания; 20, 26 — стопор; 27, 28 — цилиндрическое окончание рейки; 29, 30 — направляющие втулки

кулачка 14. При этом поворот кулачка вызовет поджатие (перемещение нииз) опоры 13 на расстояние, которое проходит опора 11 при появлении отпечатка седла в уплотнителе 8 клапана 9. Данное перемещение зубчато-реечного механизма обеспечивает постоянное посадочное место под пружину 12 в условиях роста глубины отпечатка седла в уплотнении,

а следовательно, и постоянное усилие пружинного задатчика, поджимающего кланан к седлу. Другой особенностью устройства является TO. что механизм стабилизации усилия пружинного задатчика нагрузки держивает это усилие постоянным также на фазах открытия и клапана. Рассмотренный принцип стабилизации усилия задатчика нагрузки улучшает гидравлическую характеристику тракта клапан - седло счет обеспечения полноподъемности клапана при открытии, что крайне важно при разработке систем с тарированными характеристиками. Следует также отметить. что принцип стабилизации усилия задатчика нагрузки при внедрении седла в тело уплотнителя благоприятно сказывается на сохранении ранее обеспеченной герметизирующей способности клапанного полимерного уплотнения. Механизм коррекции усилия задатчика нагрузки в представленной на рис. 4 конструкции клапана за счет соот ветствующей профилировки кулачка 14 может не только обеспечивать постоянное усилие пружины на рабочем ходу клапана, но и изменять его в нужной последовательности в соответствии с пиклограммой работы конкретного типа двигателя.

В настоящее время в промышленности активно разрабатываются устройства с управляемым ходом клапана, которые, очевидно, в силу отмеченых преимуществ по сравнению с известными устройствами будут находить все более широкое применение в ДЛА.

3. Введение дополнительных механизмов и систем дублирования КУ

Для особо ответственных устройств систем жизнеобеспечения летательных аппаратов, отказ которых сопряжен с катастрофической ситуацией, в последние годы разработчиками клапанных агрегатов с управляемым ходом ведется конструктивный поиск технических решений, предусматривающих:

обеспечение функциональной надежности КУ при отказе его составного звена путем автоматической замены на новое без снятия агрегата с объекта за счет внутренних резервов агрегата;

введение командно-корректирующих устройств слежения и перестройки систем на новый режим работы с автоматическим отключением отказавшего КУ из работающей системы;

оснащение клапанных механизмов бесконтактными сигнализирующими устройствами контроля перемещения и скоростей движения исполнительиих органов с выводом данных на механизмы коррекции перемещении силовых и уплотнительных устройств;

прогнозирование работоспособности динамически нагруженных высм.

вку с оценкой технического состояния их элементов на всем цикле вксплуатации.

Некоторые особенности создания устройств такого рода и ряд практических рекомендаций по их конструктивному исполнению представлены и работах /6-8/.

Библиографический список

- I. Эдельман А.И. Топливные клапаны жидкостных ракетных двигателей. — М.: Машиностроение, 1970. — 244 с.
- 2. Чегодаев Д.Е., Шакиров Ф.М., Мулюкин О.П. Исследование динамики исполнительных органов клапанных механизмов с демпфирующими устройствами //Проектирование и доводка авиационных двигателей /Куйбыш. мвиац. ин-т. — Куйбышев, 1985. — С. 154—159.
- 3. Мулюкин 0.11., Чегодаев Д.Е. Повышение надежности и ресурса клапанных уплотнений агрегатов ДЛА управлением их динамического качества //Конструкционная прочность двигателей: Тез.докл. Х Всесоюз. науч.-техн. конф., I-3 октября 1985 г., Куйбышев. Куйбышев: Куйбыш. ин-т, 1985. С. 106-107.
- 4. Коленко Н.Н., Мулюкин О.П. Исследование силового воздействия потока на золотник предохранительного клапана //ЦИНТИхимнефтемаш. Указ. ВИНИТИ: Деп. рук. № 1201. 1984. № 10. С. 136.
- 5. Бугаенко В.Ф. Пневмоавтоматика ракетно-космических систем. M.::машиностроение, 1979. 168 с.
- 6. Мулюкин О.П. Разработка и анализ конструкторско-технологических и эксплуатационных приемов повышения надежности агрегатов автоматики систем летательных аппаратов на этапах хранения и транспорчировки //Вибрационная прочность и надежность двигателей и систем летательных аппаратов/Куйбыш. авиац. ин-т. - Куйбышев, 1984. -
- 7. Косаев Х.В., Трофимов Р.С. Надежность двигателей летательных анваратов. М.: Машиностроение, 1982. 136 с.
- 8. Прудников С.Н. Расчет управляющих устройств пневматических систем. П.: Машиностросние, 1987. 152 с.