УДК 629,735.33.015.001.57(45)

002.08

Е.П. Ударцев, Л.А. Журавлева

КОНЦЕПЦИЯ ИССЛЕДОВАНИЯ ОТКАЗОБЕЗОПАСНОСТИ СИСТЕМЫ «ВОЗДУШНОЕ СУДНО-ЭКИПАЖ-СРЕДА» С УЧЕТОМ ФАКТОРА НЕОПРЕДЕЛЕННОСТИ

Предложен новый подход к оценке отказобезопасности "воздушное судно-экипажсреда", базирующийся на современных средствах и методах моделирования, с учетом фактора старения парка ВС Украины, находящихся в длительной эксплуатации.

Отказобезопасность системы «воздушное судно-экипаж-среда» может быть определена как способность системы обнаруживать и локализовать события, которые способны привести к авиационному происшествию (АП). В настоящее время особую актуальность приобретает эксплуатация воздушных судов (ВС), связанная с продлением их ресурса и длительной эксплуатацией. Как свидетельствуют данные о летных происшествиях (ЛП), количество происшествий, связанных с усталостными разрушениями конструкций ВС, занимают значительное место среди общего числа происшествий [1]. Имели также место ЛП, связанные с развитием индивидуальных особенностей ВС, приводящих к изменению балансировки и, как следствие, неадекватной реакции пилотов. Поэтому большое внимание как за рубежом, так и в странах СНГ уделяется разработке фундаментальных принципов и мер по обеспечению безопасности полетов [2-5].

В последнее десятилетие в Украине также происходит потеря летной годности самолето-вертолетного парка как за счет налета, так и за счет исчерпания календарных сроков техники. Данные о состоянии самолетного парка Украины на 1995 год приведены в табл. 1.

Таблица 1

| Тип ВС | Норма исправности, % | Фактическая исправность на 1995 год |
|-----------|-------------------------|---|
| Боинг-737 | b. | - |
| Ил-62 | 68 | 55 |
| Ил-76 | 55 | 50 |
| Ty-154 | 68 | 70 |
| Ty-134 | 82 | 66 |
| Як-42 | 82 82 82 | 86 86 64 |
| Як-40 | | |
| Ан-24 | | |
| Ан-26 | 80 | 77 |
| Ан-32 | 65 | 33 |
| Л-410 | 70 | 15 |

Помимо физического старения авиационной техники, серьезной проблемой является ухудшение состояния исправности ВС, которое вместо принятых 65-82 % для некоторых типов ВС снижается до 15-55 % [6]. Срок службы ВС ограничивается главным образом

экономическими соображениями; хорошо спроектированное BC имеет практически неограниченный срок службы при условии правильного обслуживания и своевременного выполнения профилактических мер, предложенных конструкторами. Следовательно, диагностика реального состояния, качество технического обслуживания и его своевременность являются важнейшими из тех определяющих факторов условий эксплуатации, от которых зависит срок службы BC.

Как известно, усталостное разрушение элемента конструкции ВС - конечное событие в цепочке предшествующих событий, приводящих к разрушению. Последовательность таких предшествующих событий может содержать:

возникновение дефекта либо конструктивного недостатка (в процессе изготовления самолета или в процессе его эксплуатации);

последовательность событий, способствующих развитию дефекта, которые могут быть вызваны грубыми посадками, попаданием в неблагоприятные погодные условия и др.;

несвоевременное или некачественное техническое обслуживание или ремонт и др. 2 .

Так, например, по мере эксплуатации самолета Ту154Б развивается деформация планера, что приводит к необходимости балансировать самолет элеронами и элеронинтерцептором. Это увеличивает расходование ресурса планера. Реальное балансировочное состояние в горизонтальном полете, определяемое по специальной программе экспрессанализа данных полетных регистраторов с помощью системы «Луч-74», приведено в табл 2.

Таблица 2

| Номер самолета | Год | Балансировочные углы | |
|----------------|------|----------------------|------------------|
| | | Элеронов | руля направления |
| 85269 | 1986 | +6 | -1.8 |
| | 1987 | +6 | -1.8 |
| 85288 | 1986 | -5 | M |
| | 1987 | -5 | M |
| 85316 | 1986 | -3 | M |
| | 1987 | -3 | M |
| 85350 | 1986 | -1.8 | -1.7 |
| | 1987 | -2.4 | -1.5 |
| 85379 | 1986 | -5.5 | M |
| | 1987 | -5.5 | M |
| 85395 | 1986 | +4 | M |
| | 1987 | +2.3 | M |
| 85476 | 1986 | -1.5 | M |
| | 1987 | -1.5 | M |
| 85490 | 1986 | 5.5 | -0.5 |
| | 1987 | -5.5 | -0.5 · |
| 85499 | 1986 | +2.5 | -1.4 |
| | 1987 | +2.5 | -1.4 |
| 85513 | 1986 | M | -1.4 |
| | 1987 | M | -1.4 |
| 85526 | 1986 | -1.5 | -1.3 |
| | 1987 | -1.5 | -1.3 |
| 85535 | 1986 | -2.1 | M |
| | 1987 | -2.2 | -1.5 |

Как свидетельствуют данные об АП, одним из серъезных недостатков организации процесса эксплуатации авиационной техники является то, что летный состав не всегда имеет исчерпывающую информацию о фактическом состоянии ВС, и, как правило, не обладая достаточной подготовкой для диагностики состояния ВС, не обращает внимания на развивающиеся индивидуальные особенности планера, ассиметрию тяги и другие, а, обнаружив какой-либо недостаток в полете, не ставит в известность соответствующие инстанции [4].

По мнению специалистов, усталостные изменения конструкции ВС в значительной степени влияют на его эксплуатационные характеристики, в частности, на устойчивость и управляемость. При этом также следует учитывать специфику подготовки летного состава как операторов высокой квалификации. Пилотам необходимо знать основы диагностики вероятных изменений в конструкции по косвенным признакам, например, особой балансировке, чрезмерному триммированию и т.п.

С точки зрения системно-информационного подхода оборудование пилотской кабины представляет собой множество информационных объектов, каждый из которых генерирует сигнал определенного вида. Эти сигналы могут быть условно разбиты на четыре группы:

сигналы, несущие хорошо формализованную (числовую) информацию;

сигналы, несущие текстовую или образную (лингвистическую) информацию;

сигналы, несущие смешанную информацию, образуемую в процессе наложения или совмещения сигналов первой и второй группы;

сигналы, несущие неформализуемую и(или) плохо формализуемую информацию.

В свою очередь экипаж как звено эргатической системы является блоком, который принимает, перерабатывает и передает все перечисленные выше виды сигналов. По результатам исследований эффективности взаимодействия летчиков с бортовым оборудованием установлен тот факт, что летчики не всегда правильно, своевременно и в полной мере воспринимают и используют информацию, предоставляемую бортовым оборудованием. Этот факт позволяет говорить о введении элемента неопределенности (нечеткости) сигналов, принимаемых, обрабатываемых и передаваемых экипажем [4].

Следует отметить, что в большинстве случаев усталостные изменения конструкции относятся к неформализуемой или плохо формализуемой информации. В некоторых случаях характеристики деформированной конструкции находятся близко к границе или на границе допусков. В данном случае ни одна инстанция не может принять решение о прекращении эксплуатации ВС, как, например, самолетов Ту154Б, балансируемых элеронами. При возникновении сложной ситуации и(или) проявлении последствий деформации конструкции экипаж не в состоянии ее парировать, следуя предписаниям руководящих документов. Например, самолет Ан10 в свое время был списан после катастрофы с потерей крыла. У других самолетов этого типа были обнаружены трещины в конструкции крыла. Естественно, что при наличии трещины одно крыло деформировалось больше и необходимо было балансировать самолет элероном.

Практика исследований в области безопасности аэрокосмических систем свидетельствует, что одним из целесообразных средств проведения исследований являются различные виды моделирования, а в последние десятилетия получили развитие новые информационные и компьютерные технологии, позволяющие говорить о качественно новом подходе к проблеме исследования и обеспечения безопасности транспортных систем, в том числе системы «ВС-экипаж-среда». Об этом свидетельствует количество и разнообразие различных разработок, выполненных в различных странах [5,7-14].

Рассмотрим следующий подход к исследованию безопасности системы «ВС-экипажсреда». Допустим, что K - множество расчетных характеристик информационного объекта (BC), а O_i - множество параметров, характеризующих поведение объекта при возникновении і-го отказа. Пусть также S_i - стратегия поведения экипажа при возникновении отказа данного вида (собственно, это множество действий по парированию данной ситуации, выполняемых в заранее определенной последовательности) (рис.1). Вследствие деформации множество K расчетных параметров претерпевает смещение, образуя нечеткую область K^* . При возникновении сложной ситуации множество O_i также образует нечеткую область под влиянием K^* , и поведение объекта становится труднопредсказуемым, тогда как множество S_i сохраняет жесткие границы в соответствии с предписаниями руководящих документов.

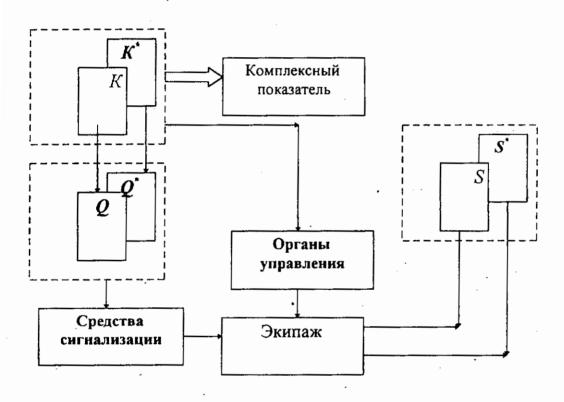


Рис. 1. Нечеткие зоны характеристик

Если в качестве меры эффективности функционирования объекта был выбран некоторый показатель эффективности Q, то ситуация будет иметь благоприятный исход, если границы параметров этого показателя сохранятся четкими. В рассматриваемом случае эти границы не могут быть сохранены, так как множество предписанных экипажу действий не содержит их требуемого набора поскольку границы этого множества также смещаются и появляется нечеткий элемент, обусловливающий требуемые, но неизвестные или недозволенные экипажу действия (область S*).

Проблема, связанная с длительной эксплуатацией объектов авиационной техники (АТ), решается и за рубежом и в странах СНГ. В настоящее время разработаны методы диагностики и прогнозирования развития усталостных деформаций и изменения аэродинамического состояния ВС. Эти методы могут быть использованы при моделировании процесса летной эксплуатации ВС и разработке соответствующих

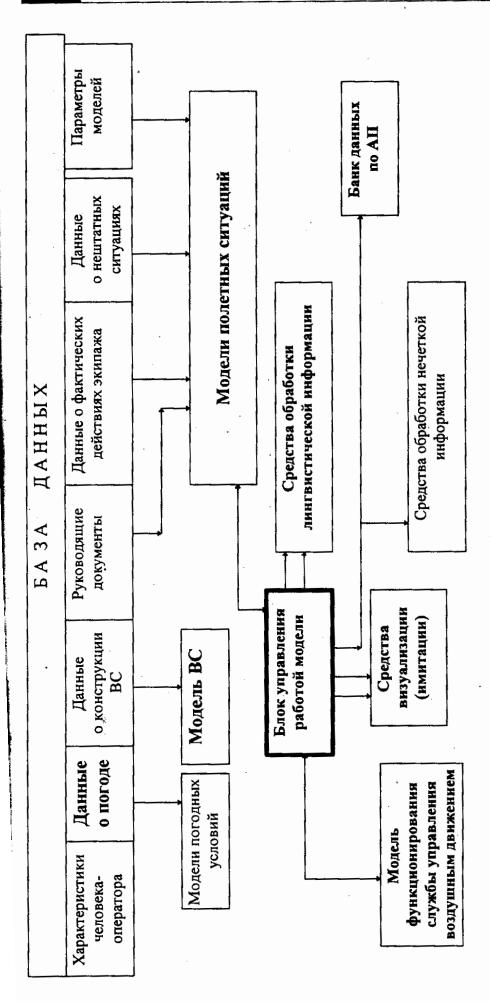


Рис. 2. Обобщенная структура модели системи «ВС-экипаж-среда»

рекомендаций конкретно для каждого BC в совокупности с существующей системой эксплуатации BC по реальному состоянию. Таким образом, при моделировании системы «BC-экипаж-среда» целесообразно учитывать следующие требования:

- 1) наличие цели, заключающейся в обеспечении способности системы сохранять четкими границы комплексного показателя эффективности функционирования (в качестве такого показателя может быть выбрана отказобезопасность системы «ВС экипаж-среда»);
- 2) исследование информационной структуры системы «ВС-экипаж-среда» и классификация информационных объектов и потоков»;
- 3) введение фактора неопределенности в структуру модели в виде различных видов нечеткостей;
- 4) обеспечение средств и методов сбора, обработки, передачи, хранения информации о фактическом состоянии объекта;
- 5) введение в структуру объекта современных средств и методов обработки нечеткой информации, обеспечивающих экипажу необходимый уровень информационного комфорта

Обобщенная структура модели системы «ВС-экипаж-среда» показана на рис. 2.

Проведение моделирования средствами и методами, предлагаемыми современными информационными технологиями, теорией принятия решений, а также использование средств и методов обработки нечеткой информации позволит оценить функциональное состояние системы «ВС-экипаж-среда» и осуществить его прогнозирование на новом уровне, обеспечивающем безопасность полетов по принципу предотвращенеия ЛП на основе результатов диагностики реального состояния системы в целом и ВС в частности.

Список литературы

- 1. *Рассел* П, Авиационные происшествия статистика и методы предупреждения. // Проблемы безопасности полетов:Обзорная информация /ВИНИТИ, 1995.- №5.-С.5-18.
 - 2. Комаров А.А. Надежность воздушных судов.-К.:КМУГА, 1995.-414с.
- 3. Журавлева Л.А., Комаров А.А.. Отказобезопасность как процесс интеграции функционирования экипажа и техники.// III международная научно-техническая конференция «Методы управления системами эффективного функционирования электрифицированных и пилотажно-навигационных комплексов «Авионика-95»»: Тезисы докладов. К.: КИИГА, 17-19 мая 1995 года. С.12-15.
- 4. Huges D. Studies highlight automation «surprises»/ Aviat. Week and Space Technol, 1995, Vol. 142, No6. P.48-49.
- 5. Chiang Chi-Yuan, Yuang Yyh-Ching, Yosset Hussein M. Neural network approach to aircraft fault detection. Isolation and estimation design//AIAA Pap,-1994.-N 273.- P.1-6.
- 6. Состояние парка воздушных судов УКРАВИАТРАНСА/ АВИАбизнес. 1996. №2.- С.38-39.