

CONTRAIL をドキュメントする(DoCONTRAIL)



機内に装置を取り付ける

自動ポンプ方式(ASE)も連続観測方式(CME)も、気体の貨物室の壁に設置します。ボーイング747型機(ジャンボ機)のJAL路線からの引退に伴い777型機を使って観測する方針が決まると、具体的にどの部分にどのように設置するかの検討が始まりました。



そして、装置を 固定する枠やむた めの配管システムなどを作り、改 修工事をし、航空 当局の承認を得

て観測ができるようになります。

この一連の工程を担当したのは JAL エンジニアリン グ社の宗裕雄さんと吉永明人さんです。お二人それぞ



れから手記を提供していただきました。各段階での苦心が記されています。まず、宗さんの手記をご覧ください。

●どこに付けられるの?

2 台の ASE を搭載可能な広いスペースがある場所 は非常に限られていた。

取り付け可能な場所を探すにあたり、ASEと同じサイズのモックアップを作成して実際にはめてみたりする等、繰り返し検証をすることで、ASE は後方貨物室側面に何とかぎりぎり設置することが可能であると分かった。

また、観測するための大気の取り出し口は既に設置済の CME と同様に前方貨物室後方にある空調ダクトの一部に設置する必要があったことから、前方貨物室と ASE を設置する後方貨物室の間にある中央の燃料タンク上部と客室の床下の狭い空間に配管を通すこと

になった。しかしながら、このスペースは金属製部品の 使用に関する制約等、厳しい要件をクリアする必要が あったことから、非金属製のホースを使用することとし た。

さらに、設計の段階で急減圧時の客室内の空気の流れを阻害する可能性があることから、ASE の設置場所の一部変更が行われた。

●ラックが取り付かない

ASE を搭載するためのラックの製作においては、いく つものアルミ板を組み合わせて機体のフレームに穴を あけ、リベットという鋲で取り付けていくのだが、設計ど おりのリベットの位置では機体のフレームに穴があけら れなかったり、取り付けるアルミ板の端が機体の構造 部材に干渉してしまったりで、部品を取り付ける毎にト ラブルに直面することになった。取り付ける部品の位置 を少しでも変更するためには、Drawing(図面)を一部変 更することになるが、強度計算からやり直しをして、アメ リカにいる検査官(FAA DER)の承認が必要となる。朝 から晩まで専門の技術者の立会いでこのような不具合 に対応していったが、整備士は 3 交代制のため、真夜 中に発生した新たな不具合にまた次の日の朝から対 応することになる。こうした対応の繰り返しにより、ラッ クが完成するまでに3日の予定のところ、約1週間を費 やしてしまった。

●ASE が入らない

ASE-1とASE-2はそれぞれの内側にアルミのアングルが取り付いた状態でラックに固定される。ラック完成後にASEを取り付けようとしたが、ASEに取り付いているアングルがちょうど板の厚さ分だけラック側のリベット(鋲)に干渉して ASE が入らないことが判明した。ラックの両サイドの板を取り付ける時に、ASE のアングルを取り付けた状態で位置決めをしていれば防げたトラブルであった。既に穴をあけて取り付けた両サイドの板の位置を変更することはできなかったが、幸いなことにラックのリベット(鋲)を出っ張りのないものに変更して、



CONTRAIL をドキュメントする(DoCONTRAIL)



さらに ASE に取り付くアングルのスクリューを出っ張り のないものに変更することで、何とか ASE をラックに収 めることができた。

既にラックの製作で相当な期間を費やしてしまってい ただけに、この時だけは、本当にどうなることかと思っ t= .

実際の作業においては、部品がうまく取り付かない 等、設計どおりには行かないことが多々あるが、その 都度解決をする必要があり、予定している工期に間に 合わせることができるかどうかが一番の課題であった。

●ホースが長い

観測するための大気の取り出し口は既に設置済の CME と同様に前方貨物室後方にある空調ダクトの一 部に設置する必要があったが、前方貨物室と ASE を設 置する後方貨物室の間にある中央の燃料タンク上部と 客室の床下の狭い空間に配管を通すためには、金属 製部品の使用に関する制約等、厳しい要件をクリアす る必要があったことから、非金属製のホースを使用す ることとした。しかしながら、事前に準備されて送られて きたホースを、実際に取り付けてみたところ、想定して いた長さよりも80センチ程度も長いことが判明した。金 属製の配管と異なり、現物に合わせて長さを短くするこ とができず、また、決められた工程の期間内に正規の 長さのホースを再度作成するには時間がなかったた め、後方部分の金属製の配管の長さを調整し、仕方が なく長いホースのままで使用することとした。

今思うと、設計を担当しているエンジニアが、直前で ホースの長さを決めるために実機を確認したいと言っ てきたのだが、やはり自信がなかったのだろう。しかし ながら、この確認のためには、相当数の客室のイスと 床のパネルを一時的に取り外す必要がある大掛かりな 作業となるため、可能な整備機会は既に残されていな かったのだ。

●配管の漏れ?

配管の一部に長いホースを使用することになったた め、漏れがないことを正確に確認するのに苦労した。

配管の漏洩試験においては、分子の大きさが小さく 重さが軽いヘリウムガスを充填し、ヘリウムガスの探知 機を使用して、漏れている場所があるかどうかを確認 する作業を実施するが、規定の圧力をかけた状態で若 干の圧力低下が確認された。ヘリウムガスがホースの 内部に浸透してしまうのが原因のようだ。

研究者の方々は、少しの漏れにも敏感で、この時初 めて、観測のための大気が純粋なものであることの必 要性を実感した。

●検査官の指摘

正しいものが正しい状態で取り付いているか等の確 認をする航空局の検査官による実機での検査がある。 この検査においては、細かい点も含めて何点がご指摘 をいただくこととなった。

例: 客室床下のホースを固定するクランプが床のパ ネルの下に干渉する可能性があることが分かった。 Drawing(図面)どおりの正しい位置についていたものだ が、十数か所のクランプの向きを180度変更することで 解消した。

●型式設計変更の承認には時間がかかる

航空機製造会社の設計を一部変更して実施する独 自の改修に対しては、追加型式設計の承認を受けるこ とができる。

アメリカの航空局(FAA)と日本の航空局(JCAB)、そ れぞれの承認を受ける必要があったため、全ての改修 作業が完了しても、その後の審査にはそれぞれ 1 週間 程度の時間が必要となる。一般的に、2週間もの間、全 く運航に供せない空白の時間が発生する。

1日あたり1機で多額の逸失利益となり、航空会社に とっては、経営に与えるインパクトが非常に大きい。

今回の場合、FAA の承認を受けるだけで何と2週間 近くを要してしまった。

しかしながら、JCAB の承認にはたった 2 日という異 例の短い期間で手続きを完了していただけた。この時 は、JCAB に心から感謝をしたくなった。

JAL エンジニアリング 宗 裕雄



CONTRAIL をドキュメントする(DoCONTRAIL)



次に吉永さんの手記です。宗さん の手記と重なる内容もありますが、 別の視点から見た描写もあり興味深 いです。



●改修準備時期

今回改修を実施した 777-200ER 型機でも 747-400 型機で使用していた観測システムを使用しています が、観測機器の取り付け場所や配管の取り回しが異な ります。観測機器やサンプリングする大気を通す配管 は、機内の余剰スペースに取り付けます。しかし、 777-200ER 型機には 747-400 型機ほど多くの余剰スペ ースはありません。航空機の安全性や、通常の運航に 影響を与えない場所に観測機器を取り付けなければな らず、取り付けに適切な "隙間"を探さなければなり ません。観測装置は、小型スーツケース程の大きさの 箱 2 個で構成されています。ダンボールで観測装置と 同じ大きさの箱を作り、色々な隙間にあてがい、取り付 け場所を探しました。その結果、後方貨物室の壁面内 に取り付けられるスペースを見つけました。

前方貨物室の後面にある空調ダクトからサンプリン グする大気を抜き出し、後方貨物室の観測装置まで送 るため、左右の翼をつなぐ Center Wing 上面に配管を 通す必要があります。Center Wing の中は燃料タンクに なっている為、新たに配管を通すには安全性を保つ為 の大変厳しい要件があります。要件を満足するため に、配管の材質や取り回しに工夫をしました。

●改修中

観測装置を設置する為に、新たにアルミ製のラックを 作りつけます。余剰スペースといっても、狭いスペース に観測機器を押し込めるので、既存の構造部に干渉し てしまう問題が多々発生。いくつかの部品を組み合わ せてラックを作るのですが、部品を機体に取り付けよう とすると干渉してしまう。ラックの部品を削って干渉しな い様にしますが、強度を保つ為に削れる量も限られま す。やっと問題が解決して次の部品を取り付けようとす ると、また同じように干渉して取り付けられない。試行

錯誤の末やっとラックが完成し、観測装置をラックに載 せようとしたが、ラックの幅が狭くて載せられない。777 型機の図面を元にラックの部品寸法を決定しているの ですが、最終的には現場合わせで部品の微調整が必 要になりました。結局は微調整で観測装置は載せられ ましたが、最後は冷や汗ものでした。

●改修後

観測システムは JAL が独自に航空機へ追加するシ ステムです。改修実施に際しては、観測システムが航 空機のシステムに悪影響を与えないことを十分に確認 する必要があります。この確認の 1 つとして、観測シス テムから発生する電磁波が航空機のシステムに悪影 響を与えないこと、逆に航空機のシステムから発生す る電磁波が観測システムに悪影響を与えられないこと を確認します。航空機メーカー(Boeing 等)が実施を 指示する改修では、これらの確認は航空機メーカーで 実施されているので、通常の改修では行わない確認で す。地上および試験飛行で、操縦、通信、航法などの 多岐にわたる事項を 1 つずつ確認していきます。通常 の飛行を模擬する為、客席ではラップトップ PC や DVD プレーヤーを作動させます。試験飛行では、245 人乗り の飛行機に20人程しか乗っておらず、貨物も積んでい ません。よって、重量がとても軽く、離陸時には通常の 飛行ではありえない急加速と急上昇でした。

● その後

困難続きの改修が無事終了し、飛行機は通常の運 航に戻り観測を開始しました。1 機目の改修で問題は 出尽くしたのか、その後実施された 2 機目の改修は特 に大きな問題なく終了。JAL の飛行機で集めた観測デ 一タを研究者の方々にバトンタッチし、地球環境の研究 で大いに活用して頂けることを願っています。

JAL エンジニアリング 吉永 明人