Vol.5

MITSUBISHI PRECISION CO., LTD.











シミュレータ技術向上へ向けて挑戦



取締役社長 北山 忠善

平素,三菱プレシジョン株式会社をご愛顧賜り誠に有 難うございます.三菱プレシジョン技報第5巻をここに 上梓させて頂きます.

三菱プレシジョン技報第5巻では,交通安全環境研究 所研究コーディネータ谷口哲夫氏に"自動車の予防安全 とドライビングシミュレータ"と題して特別寄稿を頂き シミュレータ小特集を企画しました.交通安全環境研 究所では自動車の予防安全技術の開発において,ドライ バー特性の計測,自動車の安全性能や環境性能に関する 基準の整備において基礎資料の策定に御利用頂いていま す.ドライビングシミュレータの運転再現性能と実走行 との差はまだまだ大きく,用途を限って使用しているの が実情とのことですが,技術の進展に従いバーチャルテ スティングといった試験が完全にシミュレータで安全に 精度良く経済的に実現することが当社の夢です.

ドライビングシミュレータの走行性能ないし操縦性能 の再現性を,実際に近づけるには運動模擬性能の精度, 表示画像のリアリティ,体感,人が操作するハンドル, 操縦桿,ペダル等の操作部のリアリティを更に改善して ゆく必要があります.本稿では,周囲360度の視野角 を表示し,運転時に左右に目を向ける運転者に対する環 境画像のリアリティを向上させた表示装置や,低コス トで高い没入感・臨場感を得ることが出来るマルチプル ショット・キャリプレーションによる広視野角映像表示 システムについて御紹介いたします.次に,シミュレー タに用いる最新の要素技術として,潜水艦探索訓練に必 要な水中音響の模擬技術の技術動向,記憶装置容量の低 減と違和感なく日本全国を連続して飛行できるフライト シミュレータ用広領域の地形モデルリアルタイム生成技術と表示技術,航空機の操縦桿やペダルの操作感をリアルに再現する小型化反力模擬装置について述べます.また,航空自衛隊殿に納入させて頂いたT-4型フライトシミュレータの整備と学生訓練支援の概要について御紹介いたします.

一般論文では,2010年6月に打ち上げられる SERVIS-II に搭載される磁気軸受けホイール,電子マ ネーの普及に対応して市場投入した電子マネー専用の 駐車場精算機,スマートインターチェンジ対応のETC ゲート,事故予防を目的としたエスカレータ乗りすぎ検 知センサといった新製品についても技術的に紹介させて いただきます.

日本の自動車メーカーは地球環境保全や省エネルギー 対策車として世界でいち早くハイブリッド車を国内市場 のみならず海外市場にも投入し急速に市場を拡大してい ます.また,新しいブレーキシステム,自動車線キープ システムなど運転安全性を向上させる技術を次々に実用 化し日本車の先進性をアピールしています.これらの新 技術が搭載された自動車の開発において,最新のシミュ レーション技術を適用したシミュレータをお使い頂いて おりますが,今後更に幅広くお役に立てればと考えてお ります.

お客様におかれましては,本号を御高覧いただきます と共に,今後とも,三菱プレシジョン株式会社のシステ ムや製品を御愛顧賜りますよう宜しくお願い申し上げ ます.

i

自動車の予防安全とドライビングシミュレータ

独立行政法人 交通安全環境研究所 研究コーディネータ 谷口 哲夫



自動車の研究開発にドライビングシミュレータが利用さ れてきて久しい.ドライビングシミュレータの性能の向上 とともに,研究開発においてそれを利用する領域も拡大し てきているが,ここでは自動車の安全性能の向上の観点か ら,私どもの研究所におけるドライビングシミュレータの 活用事例とこれからのシミュレータに求められるもの期待 されることについて述べたい.

別寄稿

平成 21 年度のわが国の自動車交通事故の死者数は 4914 人で,負傷者数は約91万人,事故件数は約74万件であっ た.このうち死者数については,平成初めの年間1万人を 超える状況から,その後これまでの間連続して減少の傾向 にある.十数年間でほぼ半減していることになるが,その 被害,損失は社会的に見ても依然として甚大と言わざるを えない.一方,これに比して事故件数については,近年若 干の減少傾向にあるものの,現在の数字は十数年前とほぼ 同等のレベルであり,事故発生自体は必ずしも減少してい ないと言うことができる.これらのことから今後も引き続 き事故被害を低減していくためには,これまでの衝突安全 等の被害軽減技術に加えて,事故の発生を未然に防止する いわゆる予防安全技術が重要であることが指摘されている. この状況において現在,国では2018年までに年間死者数を 2500人以下にするという新たな目標を設定し,予防安全技 術の実用化と普及をはかっているところである。

私どもの研究所は国土交通省所管の独立行政法人であり, 自動車の安全や環境に関する研究,型式認証,リコール調査 など,国の目標実現のための研究や行政に必要とされる技 術的な業務を行うことを主な使命としている.このため当 所においてもASV(先進安全自動車)をはじめ予防安全技術 に関する研究に注力しており,平成18年に予防安全技術の 評価を主な目的とした,緊急ブレーキ,緊急操舵等の高加 減速度域の運動まで再現できる現在のドライビングシミュ レータを整備した.本シミュレータは,乗用車の実車車体 を使用したもので,最大再現加速度:0.6G以上,加速度 の立ち上がり速度:1.0G / s以上という運動性能を,6 軸 モーション装置,専用傾斜装置,行程8mのリニアモータ式 並進装置の3つの機構を併用することで達成している.シ ミュレータの設計仕様を決める過程では, 三菱プレシジョ ン社の設計部門の方と多くの検討を重ねたが、今思えばや はり研究者の発想, 立場と製品として責任を持つ立場との 差があったように思う.設計上妥協せざるをえなかった所 などもあったが,設置後数ヶ月の調整で実験を開始してお り,これまでの約4年間いくつかのプロジェクトで使用し て,大きな実験中断等もなく高い信頼性で運用できている ことはすべて製作者のノウハウによるものであり,ここに 改めて感謝の意を表したい.

次に当所におけるドライビングシミュレータの使い方に ついて紹介したい.通常は各種予防安全技術,特にドライ バーの運転支援システムに関する研究等において,ドライ バー特性などを計測することが多いが,ここでは当所での 特徴的な使い方として基準策定のためのデータ採取に使用 している例を上げる.当所の業務として国の目標に直結し た研究を行うと上に書いたが,自動車の安全性能や環境性 能に関する基準を整備し施行することは,自動車交通の安 全のために国,行政が果たす大きな役割である.自動車の 開発や設計に携わる多くの方も,商品性といった問題もさ ることながら,先ずはこれらの基準を達成することを目標



並進機構付きドライビングシミュレータと実車実験

にされていると思う.このため当所においても行政と連携 して基準策定に関する技術的検討,調査等を行うことが多 い.最近の例で言えば,ブレーキアシストシステムや衝突 被害軽減ブレーキといった運転支援システムについて、当 所のシミュレータでドライバーのブレーキ操作に関する各 種の実験を行っており,これらの実験データが基準策定の ための基礎資料として使用されている.通常の運転では障 害物のどのくらい手前からブレーキを操作するのか,緊急 停止ではどの程度のペダル踏み込みがなされるかなどにつ いて,テストコース実験の他,パラメータの閾値を求める 等のシミュレータ実験を行っている.これらはまた,国際 会議の場でわが国の交通環境における代表的な運転者特性 の資料等としても使用されており,パラメータの設定を変 更することにより車両側の各種特性を容易に再現して実験 できるドライビングシミュレータの特性を活かせた例だと 言える.

これまでドライビングシミュレータを使って実験を行っ てきた感想を述べれば、当所のシミュレータではやはり並 進機構の特性が優れており、この機能を有することの意味 が大きいと思う.これは、大きな加速度を発生させること についても言えるが、むしろ細かな制御を要求されるとき もその有効性が高いと考えている、今後の予防安全技術の 進展に伴って当所でのドライビングシミュレータの使い方 についても、支援システムに対するドライバーの依存程度 の評価、車両側から支援として行う制動や操舵に対するド ライバーからの評価など、より木目の細かな検討が必要と されてくる、また、車両の不具合等についても、実車の特 性の微小な変化について被験者による走行実験等を行って も、外乱や設定のばらつきのため正確な評価を得ることは なかなか難しいが,シミュレータであれば評価できる可能 性が高まると考えている.不具合の発生がドライバーに与 える影響を評価することや,不具合発生状態で実際にドラ イバーが運転していた場合にそこで起こりうる現象等につ いてこれを定量的に評価することなども考えられる.

ドライビングシミュレータの運転再現性能について言 えば、実走行との差はまだまだ大きく、用途を限って使用 しているというのが実状だと思うが、ヴァーチャルリアリ ティ分野での技術の進展は予想以上に速い.私どもが関連 する分野においても、自動車の認証試験にコンピュータシ ミュレーションを取り入れて行くいわゆるバーチャルテス ティングが既に欧州で検討されているが、将来的には予防 安全システム等の認証試験にシミュレータが連携して行く ことなども考えられる.また、高齢者の運転能力の評価な ども差し迫った問題となってきている.シミュレータ技術 のより一層の進化をはかることができれば、ドライビング シミュレータが今後より多くの新たな用途に応えられるよ うになるものと信じる.

谷口 哲夫 (たにぐち てつお)様 プロフィール 独立行政法人交通安全環境研究所 研究コーディネータ 国土交通省航空・鉄道事故調査委員会 専門委員 独立行政法人国民生活センター紛争解決委員会 特別委員 早稲田大学理工学術院 非常勤講師

	目	<u>次</u>
卷	頭 言	
	シミュレータ技術向上へ向けて挑戦 取締役社長北山 忠善	i
特	別寄稿	
	自動車の予防安全とドライビングシミュレータ 独立行政法人 交通安全環境研究所 研究コーディネータ 谷口 哲夫	······ii
論	文 シミュレ	ータ小特集
	日本自動車研究所殿向け全方位視野ドライビング 北島 章雄,戸田 裕毅	シミュレータ1
	マルチプルショット・キャリブレーションによる 和田 博之, 星合 秀樹	広視野角映像表示システム
	水 中 音 響 模 擬 の 技 術 動 向 ^{布田 浩二}	
	広領域地形モデルの生成と表示技術 若林 知行,川上 隆行	25
	シミュレータ用電動コントロールローディング装 齊藤 邦彦, 齋藤 匡央	置
	T-4フライト・シミュレータ整備及び学生訓練会 島田 真介,香川 真治	支援について
	人工衛星姿勢制御用磁気軸受フライホイール 佐藤 典夫,齊藤 光伯	
	電子マネー対応駐車場システム _{長峯} 光寛,清水 孝敏,稲川 宏朗	
	E T C 用 高 速 ゲ ー ト の 開 発 _{水上 博之}	
	エスカレーター利用者の乗り過ぎ検知センサ 関 真規人,木村 直哉,市原 淑雄,佐々木 秀一,	60 鈴木 暢夫

製品紹介

宇宙ステーション補給機(HTV)技術実証機 HTV 技術実証機与圧補給キャリア搭載 電力)分配器 (PDB) ······65
宇宙ステーション補給機(HTV)技術実証機 曝露パレット搭載 曝露パレット制御装置(EPC)
ETC 用高速ゲート GT-005A	
ICカード専用駐車場システム	



日本自動車研究所殿向け全方位視野ドライビングシミュレータ

北島 章雄, 戸田 裕毅

本論文では、日本自動車研究所殿向けの全方位視野ドライビングシミュレータについて、その特徴である全周囲 視界表示装置や、ターンテーブル搭載の大型動揺装置、また機能面では実験シナリオと連携し、車両運動、操作 反力制御、動揺制御、および映像視点制御までを統合制御可能な自由度の高いユーザーカスタマイズ性などの特 徴について述べる.

1 まえがき

研究・開発用ドライビングシミュレータ(以下,研究用 DS^{*1})は、安全上の問題から実車では困難な実験を行な えること、また同一の走行条件を再現できることなどの有 用性から、新規ハードウェアや新規ソフトウェアを模擬車 体に搭載し、模擬空間をテストドライバーが運転すること によりハードウェアやソフトウェアを評価する HHILS^{*2}や SHILS^{*3}環境として、公的研究機関、自動車メーカー、大学 などで広く用いられている[1, 2, 3].

研究用シミュレータは、模擬運転装置、模擬視界表示装置、 模擬視界発生装置及び各種計算処理装置から構成される. 模擬運転装置は、模擬運転台が固定されたものと運転時の加 速度や各速度感覚を忠実に再現する動揺装置の上に搭載さ れたものがある.ロール、ピッチ、ヨーの揺れは6軸の動揺 装置を用いて再現する.旋回時の角加速度はターンテーブ ルで再現する.

更に並進装置により加速減速時の加速度をより忠実に再 現する研究用 DS もある [4, 5]. 並進装置を実装する場合は, 並進装置上に 6 軸の動揺装置やターンテーブル,模擬視界 表示装置,音響装置などを搭載する必要があり,装置の重量 や装置の大きさに対する制約が生じる.日本自動車研究所 殿(以下,JARI^{*4})では,運転支援技術をはじめとする先進 の予防安全技術の有効性評価や HMI^{*5}の改善策検討,社会 的問題である交通事故の発生メカニズムの解明などを目的 として研究用 DS を計画された.このため,高齢者を含む幅 広い年齢・特性の被験者が極力違和感無く走行できること が重視された.違和感のない走行を実現するために,並進装 置は用いない代わりに,模擬視界装置を6軸動揺装置並び にターンテーブルに非搭載とすることにより大型化し,全 方位視野を確保した方式の研究用 DS を JARI に納入した ので,その技術詳細について述べる.

2 システム構成

本装置の概観(ドームスクリーン内部)および運転席を 図 1, 図 2 に示す. またシステムブロックを図 3 に, レイア ウトを図 4 に示す.

図より本 DS は実車運転席を使用している. 運転席には, システムブロック図に示すように運転席モニター,運転席機



図1 ドームスクリーン内部



図 2 運転席

^{*1} DS: Driving Simulator 自動車運転模擬装置

 $^{^{\}ast 2}$ HHILS : Hardware & Human In the Loop Simulator

 $^{^{\}ast 3}$ SHILS : Software & Human In the Loop Simulator

^{*4} JARI: Japan Automobile Research Institute, Inc. 財団法人 日本自動車研究所

^{*&}lt;sup>5</sup> HMI: Human Machine Interface ヒューマン・マシン・インター フェイス

器,視線計測装置,モニター機器及び操作反力装置を装備し ている.運動感覚の模擬装置としては,油圧式に比較して運 用性,整備性,環境配慮などの面で優れている電動6軸動揺 装置とターンテーブルを装備している.全周囲映像表示装 置は,ドライバーからの全方位視野を実現するためにドーム スクリーンを使用し,フル HD プロジェクタ12台で構成し ている.また,車内ルームミラー用映像は,運転席後方のト ランク部分にプラズマディスプレイを装備して表示してい る.また,ドアミラー用映像は,小型プロジェクタをターン



図3 システムブロック図

テーブル上に配置しドームスクリーン上に投影している.

本装置の制御は、一括して制御室で行われる.制御室には 制御計算機をはじめ、ホスト計算機、模擬視界発生装置(全 16台)、映像音声記録装置、同期計測装置、ECU計算機、リ アルタイム演算処理装置を配置している.

操作反力装置は、フィーリングが重視されるため、ステア リング、アクセル / ブレーキペダル用にそれぞれ装備して いる.

また、車両運動模擬と同期した高サンプリングレートでの制御を行うため、専用のリアルタイム演算処理装置を設け、入出力を直接制御する構成としている.

その他,実験時にユーザーのセンサーデータを記録する ための低ノイズの汎用アナログ入力や,ドライバー特性の把 握などの実験で必要となる視線計測装置の接続機能,シミュ レーションデータとカメラ映像を同時に記録するための同 期計測装置などを備えている.

主要構成品の特徴

本節では、本装置の主要構成品の特徴について説明する. 3.1 運転席

運転席は、実車を使用している.運転席の外観を図5に 示す.

ステアリング、アクセル/ブレーキペダルには後述の操作 反力装置を備えている.メーターパネルは実車品を使用せ ず、ダッシュボードに埋め込まれた13.3 "ワイド液晶にグラ フィックス表示する方式を採用しているため、表示内容は ユーザー編集が可能であり、実験目的に応じて警報表示な どの追加が可能である.また、センターコンソールにはタッ チパネル付き小型モニターが装備されており、ユーザー作



図4 レイアウト図

成の GUI や, 専用の模擬視界発生装置による自車俯瞰映像, 固定カメラの模擬映像などを表示でき, 運転支援システム の評価などに利用できるものとなっている.

3.2 操作反力装置

操作反力装置は、ステアリング、アクセル/ブレーキペダ ル反力装置から構成され、何れも高トルクのACサーボモー タを使用している.反力機構のレイアウトを図6、反力装置 の最大トルク/推力を表1に示す.

各反力装置のトルク/踏力はユーザーによる直接制御が可 能である.例えば予防安全技術の研究におけるステアリン グやペダルへの介入制御や,警報振動を付加するような機 能追加が容易に可能となっている.

3.3 動揺装置

動揺装置は電動6軸動揺装置上に大ストロークのターン テーブルを搭載している.動揺装置の外観を図7,主な仕様 を表2に示す.



図 5 運転席外観図



図6 反力機構レイアウト図

表1 操作反力装置の最大トルク/推力

番号	構成品	最大トルク/推力(瞬時)	
1	ステアリング反力装置	最大トルク 33. 0N・m	
2	ブレーキペダル反力装置	最大推力 1450N	
3	アクセルペダル反力装置	最大推力 1450N	

市街地走行における交差点右左折時などでは, 旋回感覚の 不足による感覚不一致が酔いの原因の1つとなると言われ ているが, ターンテーブルによりこれを軽減できることが JARIの研究により明らかとなっている. [6] ± 300°のス トロークによりヨー角変化については最大でスケールファ クターを1.0 とすることが可能である.

なお,動揺装置上の車両取り付けは,運転席が表示装置の 視点位置となるようにオフセットされている.

3.4 模擬視界表示装置

全周囲映像表示装置の外観を図8に示す.また、ミラー映 像表示装置の外観を図9に、表3に仕様概要を示す.

全周囲映像表示装置は、床置き式の採用により、水平方向 360°,垂直方向は上方25°,下方38°という広視野角を得 ている.プロジェクタは、高輝度、高分解能といった高性能 タイプの場合、重量や寸法が大きくなるため動揺装置上の 映像表示装置として備えることが難しい.本装置は、表示 装置を床置き式にすることでプロジェクタに対する重量や 寸法への制約事項を緩和し、高性能な機種の採用が可能と



図7 動揺装置外観図

¢430 I@0 (\$4300)

創造日

表2 動揺装置の仕様概要

番号	構成品	主な仕様
1	ヨー回転装置	可動範囲:±300° 最大角速度:±60°/sec 最大角加速度:±120°/sec ²
2	6 軸動揺装置	可動範囲(並進):±300mm 可動範囲(傾斜):±12° 最大速度:XY±700/Z±600mm/sec 最大角速度:±20°/sec 最大加速度:±0.4G 最大角加速度:±110°/sec ²



なった.

前述のターンテーブルへの対応のためにも全方位視野の 連続表示が必要となることから半径 4m, 全周囲 360°の ドームスクリーンに対し, 12 台の高輝度フル HD ^{*6}プロ ジェクタを使用し水平 6 分割, 垂直 (上下)2 分割で投影を 行っている. 各プロジェクタへの映像を生成する模擬視界 発生装置 (以下, IG という) は, 全て同期して映像を生成し ている.

左右ドアミラーおよびルームミラーの映像については, 運転席視点の映像をそのままミラーで視認すると仮想視点 位置の違いから正しい映像とならない.また,実際のドアミ ラーで視認する場合,視認対象までの距離が比較的遠いと いう特徴がある.よって,ドアミラーの模擬映像は,投影面 までの距離を極力確保することが望ましくなるため,本装 置では,専用 IG の映像をターンテーブル上に配置したプロ ジェクタでドームスクリーンに投影することで,車両の挙動 に追従したドアミラー映像を実現している.

ルームミラー用映像は、車両に搭載されたプラズマディ スプレイに専用 IG の映像を表示している [7] . より自然な 車外映像とするために、リアウィンドウの外側 (トランク 部) にディスプレイを設置し表示している.

4 ソフトウェア

主なプログラムとその関連を図 10 のブロック図に示す. 本装置の基本ソフトウェアは、当社製研究用ドライビングシ ミュレーションシステム(以下,D³sim[®]Ver.5 という)を 使用している.D³sim[®] Ver.5 の特徴は、GUIによるシナ リオシステムを備え、プログラムの共通化により異なる研 究用 DS の間でシナリオを共有できること、数値やグラフ によるデータモニター制御、データの記録・再生制御などの 実験支援機能を備えることである.また、プログラムのモ



図 9 ミラー映像表示装置



図 11 みなと未来 21 地区映像表示例

ジュール化により機能拡張し易い構造となっており,本装置では後述するユーザーカスタマイズ機能などを機能拡張 により実現している.

模擬視界データベースは、当社研究用 DS 標準の市街地、 みなと未来 21 地区(図 11)、郊外幹線道路、首都高速 3 号-6 号線の他、JARI 固有の各種データベースが使用可能となっ ている.

番号	構成品	主な仕様
1	全方位投影用 プロジェクタ	3chipDLP**1920x1080×12 台 最大輝度: 8000ANSI ルーメン
2	ドームスクリーン	360°球面ハード(半径 4m) スクリーンゲイン:0.8±20% 視野角:H 360°×V 65°(上 方 25°以上/下方 38°以上)
3	ドアミラー用 プロジェクタ	LCOS ^{**2} SXGA1400x1050×2 台 最大輝度 : 3500ANSI ルーメン
4	ルームミラー用 ディスプレイ	ワイド 60"プラズマ パネル解像度 : 1365×768 画素

**1 DLP:Digital Light Processing (DMD:Digital Micromirror Device を使用した Projector)

**2 LCOS: Liquid Crystal On Silicon (反射型液晶パネル)

 $^{^{*6}}$ HD : High Definition 高精細 (1920x1080 画素) の規格



図 10 プログラムブロック図

5 ユーザーカスタマイズ機能

本装置は、D³sim[®] Ver.5 の基本機能に加え、機能拡張に よってユーザーによるカスタマイズの自由度が非常に高い システムとなっていることが機能面での大きな特徴である.

例えば、予防安全や先進車両技術の有効性評価を行う場合、車両運動模擬への介入制御や、車載機器によるドライ バーへの情報提示、また模擬視界上の情報板への情報提示な どの機能をシミュレータ上で実現する必要がある. 従来の システムではこれらの機能を実現するにはプログラム改修 が必要であったが、本装置では(1)~(4)に示す開発環境を 備え、それらが相互に連携できる構造となっていることか ら、ユーザーによる機能追加が可能である.

開発環境の中でも、特に Simulink[®] では車両運動シミュ レーションの特性を始め、その出力を基点とした操作反力 制御、動揺装置制御、全方位映像視点制御を統合的に制御可 能となっている. 統合制御機能の応用として、JARI では床 置き式である表示装置上の映像と、動揺装置挙動の同期を 独自の方式で行っている [9]. 通常、床置き方式の表示装置 と動揺装置との組み合わせでは、加速度模擬のための動揺 装置挙動が、固定されているスクリーンとの相対的な動き から被験者に認識されないよう、動揺装置の挙動をキャン セルするように映像視点の位置および姿勢を制御する必要 がある. JARI では、この制御において動揺装置の伝達関数 を考慮した独自の同期を行うことで、動揺装置の挙動に、過 渡応答を含めてほぼ完全に追従する視点制御を実現し、運転 時の違和感の軽減を図っている. 本装置の開発環境を次に 示す. (1) MATLAB[®] / Simulink^{®*7}

モデル作成研究開発分野で広く使用されているツールで ある MATLAB[®]/ *Simulink*[®] を使用し,*CarSim*^{® *8}に よる車両運動模擬,操作反力制御及び動揺装置制御などのモ デルを構築しており,モデル作成・編集が可能.

(2) シナリオ作成

D³sim[®] Ver.5 の標準ツールであるシナリオ作成ツール を使用し、主に周辺車両の動作の設定、信号制御の設定、ま たユーザー処理の組み込みなどが可能. GUI によりマウ ス/キーボード操作で簡単に設定することができる [8].

(3) $LabView^{\mathfrak{B}}$ *9

モデル作成計測関連分野で使用例の多い GUI ツールである LabView[®] を使用してコンビネーションメーターパネル,車室内表示画面などの画面生成などを行っており,モデル編集・編集が可能.

(4) 模擬視界データベース作成

GUI による業界標準ツールでユーザーが作成したデータ ベースを,本装置用の形式に変換し使用可能.

6 むすび

JARI 向けの全方位視野 DS について、その特徴について 述べた.本 DS は、全方位視界表示装置、ターンテーブル搭 載の大型動揺装置、実験シナリオと連携し、車両運動、操作 反力制御、動揺制御、および映像視点制御までを統合制御可 能な自由度の高いソフトウェアで構成されており、総合的な

 $^{^{*7}}$ MATLAB[®] / $Simulink^{\textcircled{B}}$ は The MathWorks TM の登録商標

^{*8} CarSim[®] は Mechanical Simulation Corporation の登録商標

 $^{^{*9}} LabView[®] は National Instruments Corporation の登録商標$

運転状況模擬が可能となっている.予防安全技術の有効性評価や,交通事故の発生メカニズム解明のみならず,その汎用性から様々な研究分野で有効活用され,自動車社会の安全に 寄与していくことを期待する.

謝 辞

本装置開発において、多大なる御支援・ご協力頂きました JARI 関係者の方々及び関係各位に、深く感謝致します.

参考文献

- [1] 須田義大, 椎葉太一, 荒木厚, 大貫正明, ドライビングシ ミュレータにおけるバーチャルリアリティ技術, 自動車 技術, Vol.56, No.6, pp.36-41 (2002)
- [2] 赤松幹之、大貫正明、ドライビングシミュレータにおけるリアルワールド再現技術の最新動向、自動車技術、Vol.61,No.7,pp.78-84 (2007)
- [3] 大貫正明, サスティナブル ITS 応用研究, 三菱プレシ ジョン技報, Vol.4, pp.1-7 (2009)
- [4] 米川隆, 阿賀正巳, 門脇美佐, 名切末晴, 坂口靖雄, 荒木厚, 市街地走行で現実感のあるドライビングシミュレータの 開発, 自動車技術会学術講演会前刷集, Vol.36-08, pp.1-8 (2008)
- [5] 廣瀬敏也、谷口哲夫、波多野忠、成波、緊急時運転操作を 模擬できるドライビングシミュレータの開発、交通安全 環境研究所研究発表会講演概要,pp.89-94 (2006)
- [6] 浅野陽一,内田信行,運転席部回転の体感と映像の品質がドライビングシミュレータの運転違和感に及ぼす影響,自動車研究,Vol.29,No.11,pp.3-6 (2007)
- [7] 荒木厚, 伊藤広明, 矢野徹, ドライビングシミュレータに おける後方用映像表示装置の開発, 三菱プレシジョン技 報, Vol.4, pp.8-12 (2009)
- [8] 神埜浩、伊藤広明、山田大輔、ドライビングシミュレー タのシナリオ作成ツールの開発、三菱プレシジョン技 報,Vol.3,pp.8-12 (2008)
- [9] 浅野陽一, 江上嘉典, 藤井健, 佐藤健治, 全方位視野ドラ イビングシミュレータの開発, JARI 自動車研究, 第 31 巻, 第 11 号 Vol.36-08, pp.55-60 (2009)

[執筆者紹介]



北島 章雄 略歴 1989 年入社, 各種シミュレータ のシステム設計及び VR シス テム設計に従事.現在, シミュ レーション・システム第二部自 動車システム課長



戸田 裕毅 略歴 1997年入社,各種シミュレータ の品質管理,ソフトウェア設計, システム設計に従事.現在,シ ミュレーション・システム第二 部自動車システム課



マルチプルショット・キャリブレーションによる 広視野角映像表示システム

和田 博之, 星合 秀樹

近年,高い没入感・臨場感を得るための映像表示システムとして,複数台のプロジェクタと曲面スクリーン を用いた広視野角の映像表示システムが用いられている.しかし,そのようなシステムの多くは,連続した 歪みのない映像をスクリーンに表示するために高価な歪み補正装置や歪み補正機能付きプロジェクタを用い ており,表示システムが高コスト化する一因となっている.そこで,当社では表示システムを低コスト化す るための技術として,歪み補正機能を持たない汎用プロジェクタと映像発生装置(IG)に搭載されているグラ フィックスボードの機能を用いて,曲面スクリーンに対し連続した歪みのない映像を表示するための映像補正 技術「プロジェクションクラスタ」を開発してきた.本論文では,キャリプレーション手法として「マルチプ ルショット・キャリプレーション」を用いたプロジェクションクラスタを開発し,当社のシミュレーション開 発評価センターへ適用して,低コストかつ没入感・臨場感のある映像表示システムを構築したので報告する.

1 まえがき

近年,訓練用や研究用の各種シミュレータにおいて没入 感・臨場感の向上を目的として,180°以上の広視野な曲面 スクリーン上に高い解像度で映像表示を行うシステムが用 いられている.この際,単一のプロジェクタでは解像度が 不足するため,複数台のプロジェクタから映像を投影し, 曲面スクリーン上でこれらの映像を合成することで高解像 度を実現する構成がとられている.

複数台のプロジェクタを用いる場合,個々のプロジェク タから投影されるスクリーン上の映像には歪みが生じ,ま たプロジェクタ間で映像も連続していないため,各プロ ジェクタから投影される映像の歪みを補正し,かつ連続さ せるための処理が必要となる.このため,高価な歪み補正 装置を付加したり,歪み補正機能付きプロジェクタを用い ており,表示システムが高コスト化する一因となっている.

そこで当社では,表示システムを低コスト化するための 技術として,高価な歪み補正装置や歪み補正機能付きプロ ジェクタを用いず,汎用のプロジェクタと映像発生装置(以 降 IG(Image Generator)と呼ぶ)による映像補正を組み合 せ,曲面スクリーンに対し連続した歪みのない映像を表示 するための映像調整技術「プロジェクションクラスタ」を 開発してきた[1,2,3,4].

本方式の特徴は以下の4点である.

- (1) IG内で映像の補正を行うため,歪み補正装置や歪み補正機能付きプロジェクタの代わりに汎用プロジェクタを利用することができ低コストであること.
- (2) IG からの出力画像を歪み補正装置や歪み補正機能付きプロジェクタで補正する方式と異なり、プロジェクタへ出力する前に IG 内で補正を行うため、補正時の画質の劣化を軽減で

きること.

- (3) プロジェクタへ出力する前に IG 内で補正処理が完了するた め,補正処理による遅れを IG 側で吸収できること.
- (4) カメラを用いて数学的に映像を合致させる方式であるため,
 キャリプレーションにかかる時間を短縮でき安定した補正品 質が維持されること.

本方式を適用した低価格な構成の映像表示システムは, これまで国立障害者リハビリテーションセンター殿向け電 動車いすシミュレータを初め,東京農工大学殿向けドライ ビングシミュレータなど主に研究用シミュレータの表示シ ステムとして実績を上げている.

本論文では、プロジェクションクラスタの中核である、補 正のためのパラメータを算出する技術(以降キャリブレー ションと呼ぶ)として、これまでのシングルショット・キャ リブレーションを更に改良した「マルチプルショット・キャ リブレーション」[8,9]を確立し、270°の広視野角スクリー ンをもつ社内シミュレーション開発評価センターに適用す ることで、低コストな広視野角映像表示を実証したので報 告する.

2 プロジェクションクラスタ

映像表示システムにおける歪み補正の方式は,図1に示す3つの方式が主に用いられ,プロジェクションクラスタは(c)のIGを用いた方式に分類される.IGを用いた方式は,近年のグラフィックスボードの高機能化と低価格に伴い実用化された方式である.プロジェクションクラスタの特徴としては以下の4点が挙げられる.

(1) 低コストであること

高価な歪み補正装置や歪み補正機能付きプロジェク



図1 映像の歪み補正に用いられる主な方式





図2 プロジェクタの価格帯

タを用いずに,汎用のプロジェクタと IG に搭載され るグラフィックスボードを用いて,曲面スクリーンに 対し連続した歪みのない映像を表示できる利点を有す る.また,システムの解像度に応じ低価格帯の汎用プ ロジェクタを選択でき,低コストな映像表示システム の構築が可能となる.図2にプロジェクタの価格帯を 示す.プロジェクションクラスタでは,図2の歪み補 正機能なしの価格帯のプロジェクタを用いて映像表示 システムを構築することができる.

(2) 補正による画質の劣化を軽減できること

映像に対して歪み補正を行う場合,補正映像はIG で 生成された映像をもとに生成される.よって,IG で生 成される映像が高解像度であるほど補正後の映像の画 質は良い.

歪み補正装置や歪み補正機能付きプロジェクタを用





いた場合,図 3(a) に示すように,補正映像はプロジェ クタと同じ解像度で描画された映像からしか生成でき ないため,プロジェクタの解像度以上に IG で描画す る映像の解像度を高くすることはできない.一方,プ ロジェクションクラスタを用いた場合,図 3(b) に示す ように,グラフィックスボードのメモリ上に描画した プロジェクタの解像度よりも高い解像度の映像から補 正映像を生成できるため,補正による画質の劣化を軽 減することができる.

(3) 補正による遅れを吸収できること

映像に対して補正処理を行う場合,IG で映像が生成 されてプロジェクタで表示されるまでの間に補正処理 による遅れが生じる.図4に各方式で補正を行う場合 の遅れ時間の比較を示す.歪み補正装置やプロジェク タの歪み補正機能を用いる場合,IGからの映像信号が 歪み補正装置もしくはプロジェクタの歪み補正処理部 に入力されてから補正処理が行われるため処理による 遅れが生じる.一方,プロジェクションクラスタを用 いる場合,IG で映像を生成した後に同じフレーム内で 補正処理を行うため,補正による遅れをIG 側で吸収 することができる.

(4) 安定した補正品質が維持されること

スクリーン上の補正映像を全視野に渡って歪みなく 視認できる位置は原理上1点のみ(スウィートスポッ ト)であり,通常,この位置に運転席など操作者の視 点位置が設定される.従って,従来の歪み補正装置や 歪み補正機能付きプロジェクタを用いた補正方法では, シミュレーションの対象機種の変更等で運転席の位置 を変更するたびに,再度補正をやり直す必要がある. 一方,プロジェクションクラスタでは,数式に基づいて 映像に逆歪みをかけているだけであるので,任意の視 点位置に対応して補正パラメータを再計算し,移動後 の視点から全視野に渡って歪みなく視認できるように, 視点位置の補正を容易に実施することができる.また,



図 3 プロジェクションクラスタにおける画質劣化軽減手法のメカニズム

この際の補正品質は移動前のものと同じである.よっ て,本方式では従来のように人の技能に依存する部分 が少なく,誰が実施しても同様の補正品質を達成する ことができる.

また,プロジェクションクラスタの特徴としてステレオ カメラを用いたキャリブレーションがある.キャリブレー ションでは,スクリーン上で歪んだ基準パターンをステレ オカメラで撮影し,得られた画像情報に基づいてスクリー ン形状,プロジェクタ/スクリーン/カメラ間の相対位置を コンピュータビジョン技術を用いて推定することにより, プロジェクタから投影される映像がスクリーン上でどのよ うに歪むかを計算し,IGを用いた補正に必要なパラメータ を算出することができる [1,2,3,4].次章以降に,歪み補 正の原理を含めたシングルショットキャリブレーションと 新たに開発したマルチプルショット・キャリブレーション について述べる.

3 歪み補正の原理

投影による歪みを補正するには,予め投影する映像に逆 歪みをかけておけば,投影時の歪みで逆歪みが相殺されて 歪みの無い映像となる.

図 5 にカメラ位置を基準座標として,2 次曲面スクリーン,プロジェクタ (*p_i*),カメラ (*c*),基準点 (*r*)および視点 (*v*)の相対位置関係を示す.上記の逆歪みによる相殺の基本概念を実現する手法は,プロジェクタ *p_i*上の各画素位置

 x_{p_i} がスクリーンを介してカメラ上の対応する画素位置 x_c とどのように相関付けられるかを表すマッピング関数 Ψ_{p_ic} を見つけることに帰着する.

具体的には,プロジェクタからテストパターンをスク リーンに投影し,これをカメラで撮影することでマッピン グ関数 Ψ_{p_ic} を算出する [1].

スクリーンが平面である場合,プロジェクタ p_i 上の画素 位置 x_{p_i} とカメラ上の画素位置 x_c は, Ψ_{p_ic} としてホモグ ラフィマトリクス (Homography Matrix)Hを用いて以下 の関係式で表される[6].

$$\boldsymbol{x}_{p_i} = \boldsymbol{H} \boldsymbol{x}_c \tag{1}$$

 x_{p_i} はテストパターンを設定する段階で既知であり, x_c は 撮影されたカメラ画像上で計測可能であるため,(1)式から 容易に Hを算出することができる.

スクリーンが2次曲面になると, $x_{p_i} \ge x_c$ の相関は以下のように拡張される[1, 4, 5].

$$\boldsymbol{x}_{p_i} = \boldsymbol{H}\boldsymbol{x}_c - \left(\boldsymbol{q}^T\boldsymbol{x}_c \pm \sqrt{(\boldsymbol{q}^T\boldsymbol{x}_c)^2 - \boldsymbol{x}_c^T\boldsymbol{Q}_{33}\boldsymbol{x}_c}\right)\boldsymbol{e}_{p_i}(2)$$

第1項は平面スクリーンと同様の相関項であり,第2項が 2次曲面の補正項である. e_{p_i} はエピポールと呼ばれ,プロ ジェクタからカメラを見た際に,カメラ位置がプロジェク タの画像上のどこに相対するかを表す.q, Q_{33} はスクリー ン形状を表す2次曲面の係数行列Qの要素であり(3)式で 定義される.

$$\boldsymbol{Q} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{Q}_{33} & \boldsymbol{q} \\ \boldsymbol{q}^T & \boldsymbol{1} \end{bmatrix}$$
(3)



図 5 プロジェクタの画素 x_{p_i} とカメラの画素 x_c との対応関係: x_c から x_{p_i} への マッピング関数 Ψ_{p_ic}

係数行列 Q は次のようなステップで算出される.まず, ステレオカメラでテストパターン(例えばドットパターン) を撮影することでスクリーン上の各ドットの距離情報が点 郡として得られる.これらの点郡を,標準偏差の最も少な い1つの曲面式で近似すると,x,y,zの各座標軸に対応 した係数が定まり,これを行列の要素として定義したもの が係数行列 Q となる.

こうして決定される H, e_{p_i} , q, Q_{33} を (2) 式に代入す ることで, プロジェクタ p_i 上の画素位置 x_{p_i} とカメラ上の 画素位置 x_c の相関関係(すなわち,プロジェクタから投 影される実映像をカメラで見た際にどのように歪んで見え るか)が明確となる.したがって,映像を出すプロジェク タ側で予め逆歪みをかけておけば,投影時の歪みで逆歪み と相殺することになり,カメラ位置で歪みの無い映像を見 ることができる.以上に述べた歪み補正の原理を用いて映 像調整を行うキャリプレーションを,シングルショット・ キャリプレーションと呼んでいる.

4 マルチプルショット・キャリブレーション

シングルショット・キャリブレーションでは,図 6(a) に 示すように全プロジェクタの投影領域が撮影可能な位置に カメラを設置することが前提であった.しかし,フルドー ムや180°以上の視野角を持つ円筒型といった広視野角の スクリーンの場合,通常のカメラで全プロジェクタの投影 領域を一度に撮影することは難しい.全方位カメラを用い るなど,全プロジェクタの投影領域を一度に撮影する方法 はあるが,撮影画像の解像度不足や画像の歪みにより幾何 補正の精度が低下するため,我々の高精度幾何補正には不 向きである.

そこで図 6(b) に示すように,シングルショット・キャリ プレーションの手法をもとに,カメラの撮影範囲を重複さ せながら,各プロジェクタの投影領域を分割して繰り返し 撮影しキャリブレーションを行う手法を開発した.この手 法は,分割してスクリーンを撮影し,撮影から得られたデー タを統合してキャリブレーションを行うことから「マルチ プルショット・キャリブレーション」と称している.以下 にマルチプルショット・キャリブレーションの手順を概説 する.マルチプルショット・キャリブレーションの手順は 大きく次の4つのステップに分けられる.

- (1) テストパターン投影によるスクリーン上の3次元点復元 (4.1節)
- (2) 基準カメラ座標系への3次元点統合とスクリーン形状の推定 (4.2節)
- (3) プロジェクタと基準仮想カメラ間のマッピング関数計算(4.3 節)
- (4) プロジェクタと視点位置間のマッピング関数計算(4.4節)

以下に各ステップの概要を示す.

 4.1 テストパターン投影によるスクリーン上の3次元点 復元

シングルショット・キャリブレーションと同様に,対象 とするプロジェクタの投影領域が撮影できる位置にステレ オカメラを設置し,プロジェクタから投影されるテストパ ターンを撮影してスクリーン上の3次元点を復元する.こ の過程を全プロジェクタに対して行いテストパターン投影 による3次元点復元を行う.

このとき,カメラの設置位置は撮影対象とするプロジェ クタの全投影領域と,それに隣接するプロジェクタの投影 領域の一部が重複した部分を撮影できる位置であれば自由 に設置できる.図7にステレオカメラによる3次元点の復 元の概略図を示す.図7において円周上の点が復元した3 次元点を示している.

4.2 基準カメラ座標系への3次元点統合とスクリーン形状の推定

次に,復元した3次元点を基準とする座標系へ統合する.これは,各カメラ位置で復元した3次元点が異なる座 標系を持っており,そのままではスクリーンの形状を正し く推定できないためである.つまり,図7に示す $X^k_{c_mp_i}$ と $X^k_{c_mp_j}$ は同じ点であるが,異なるカメラ位置で復元される ため値が異なってしまう.

座標系の統合は,(a) 一旦統合時の基準とするカメラの座 標系へ統合,(b) これを,スクリーンに正対しかつスクリー ン全体が画角内に入る位置に設置した仮想的なカメラの座 標系へ変換,の2段階で行う^{*1}.図8(a)に基準とするステ レオカメラおよび基準仮想カメラの位置関係を示す.

^{*1} これは基準とするカメラの座標系に統合した各プロジェクタの3次 元点をもとに仮想的なカメラの座標系を決定しているためである.



図6 シングルショット・キャリブレーションおよびマルチプルショット・キャリブレーションにおけるステレオカメラの設置方法



図 7 プロジェクタ *p_i* および隣接するプロジェクタ *p_j* を 対象とした場合のテストパターンの撮影: 隣接するプ ロジェクタの重なった投影領域部分が撮像される位置に 自由にカメラ *c_m* を設置する.

また,3次元点を基準カメラの座標系へ統合するために は,各カメラ位置間の相対関係(回転,並進)が必要とな る.この空間的な相対関係は,テストパターン上の2次元 点 $x_{p_i}^k$ に対応した異なるステレオカメラ位置で復元された 3次元点 $X_{c_mp_i}^k$ と $X_{c_mp_j}^k$ が実は同じ点であることを利用 して,片方からもう一方へどのような回転,平行移動,拡 大縮小を行えば一致するかから求められる.

スクリーン形状は,2次曲面を表す係数行列*Q*で表すこ とができ,復元された3次元点*X^k_{cmpi}*を,標準偏差の最も 少ない1つの曲面式で近似することで推定できる.

4.3 プロジェクタと基準仮想カメラ間のマッピング関数 計算

補正に必要なプロジェクタと基準仮想カメラ間のマッピ ング関数を $\Psi_{v_mp_i}$, $(m = 1 \cdots M, i = 1 \cdots N)$ とすると, $\Psi_{v_mp_i}$ は基準仮想カメラの位置姿勢,プロジェクタの位置 姿勢,スクリーン形状を表す 2 次曲面係数行列を用いて, 式 (4) のように求まる [4].

$$\boldsymbol{x}_{v_m}^k \equiv \Psi_{v_m p_i} \left(\boldsymbol{A}_{v_m p_i}, \boldsymbol{E}_{v_m p_i}, \boldsymbol{e}_{v_m}, \boldsymbol{x}_{p_i}^k \right)$$
$$\equiv \boldsymbol{A}_{v_m p_i} \boldsymbol{x}_{p_i}^k \pm \left(\sqrt{\boldsymbol{x}_{p_i}^{k^T} \boldsymbol{E}_{v_m p_i} \boldsymbol{x}_{p_i}^k} \right) \boldsymbol{e}_{v_m} \qquad (4)$$

ここで $A_{v_m p_i}$ および e_{v_m} は,基準仮想カメラの位置姿勢 とプロジェクタの位置姿勢から求まる既知の行列であり, $E_{v_m p_i}$ は 2 次曲面係数行列 Q から求まる既知の行列で ある.

4.4 プロジェクタと視点位置間のマッピング関数計算

求めたマッピング関数 $\Psi_{v_mp_i}(m = 1 \cdots M)$ は,各プロジェクタと基準仮想カメラ間のマッピングであるため, $\Psi_{v_mp_i}$ を最終的に必要な各プロジェクタ $p_i(i = 1 \cdots I)$ と 視点 $e(v_0 \ge 0)$ 間のマッピングに変換する必要がある. 各プロジェクタと視点間のマッピング関数を Ψ_{ep_i} とする と, Ψ_{ep_i} は式 (5) のように, $\Psi_{v_mp_i}$ を基準仮想カメラと視 点間のマッピング関数 Ψ_{ev_m} を用いて変換することで求め られる.

$$\Psi_{ep_i} = \Psi_{ev_m} \Psi_{v_m p_i} \quad (m = 1 \cdots M, i = 1 \cdots I) \quad (5)$$

マッピング関数 Ψ_{ev_m} は,視点 e を視点と同じ位置姿勢 の仮想カメラとみなし,仮想カメラ法 [4] により基準仮想 カメラからみた視点 e の位置姿勢を計算して得られる.図 8(b) に各マッピング関数の関係を示す.

5 システム構築と評価

5.1 映像表示システム

図 9 に開発したマルチプルショット・キャリブレーショ ンを適用した広視野角円筒型映像表示システムを示す.図 9(a) は映像表示システムの全体構成,(b) はキャリブレー ション用ステレオカメラユニット,(c) は円筒型スクリー ンである.また,表1にシステムの性能諸元を示す.補正 映像の生成は図 9(a) に示す IG で行われ,実時間での映像 の歪み補正および統合処理は IG 内の表示プログラム内に シェーダ言語で実装されている.

5.2 評価

図 10 は映像表示システムを用いたマルチプルショット・キャリプレーションの映像による評価結果である.図



図8 マルチプルショット・キャリプレーションにおける仮想カメラと視点位置の設定

No.	構成品	性能	
(1)	IG	Intel Core2Duo E8400 3.0GHz, 4GB	
		WindowsXP SP2	
(2)	ネットワーク	Gigabit Ethernet	
(3)	計測用カメラ XGA (1024x768 画素)		
(4)	プロジェクタ 5 セット: SXGA (1280x1024 画素)		
		ビクター DLA-M2000SC,2000lm	
(5)	グラフィックス	NVIDIA QuadroFX5600 1536MB	
(6)	円筒型スクリーン	直径 6m 高さ 3m	

表1 映像表示システムの性能諸元

10(a) はキャリブレーション前の表示状態,(b) および(c) はテストパターンの表示によるキャリブレーション後の結 果である.また,図10(d)~(f) は航空機シミュレータ用の データベースを表示した結果である.オーバーラップ部に ついてはブレンディングによる輝度補正を行っている[7].

(1) コスト

表2に補正方式,コスト,調整時間に関する他社との 比較結果を示す.ただし,調整時間に関しては初期設 定にかかる時間は含まれていない.表2に示すように, 汎用プロジェクタを用いてプロジェクションクラスタ による映像表示を行う場合,歪み補正装置や歪み補正 機能付きプロジェクタを用いる場合と比べ,映像投影 および歪み補正に要するコストを 1/4 程度に抑えるこ とができる.

(2) 映像の画質軽減

構築したシステムでは,図3に示したプロジェクショ ンクラスタの画質劣化軽減手法を用いてプロジェクタ が出力可能な解像度よりも高い解像度の映像(今回構 築したシステムでは1280x1024 画素の出力解像度に対 し1400x1200 画素の解像度で描画)から補正映像を生 成しており,画質の劣化が軽減できていることを確認

表 2 補正方式, プロジェクタ1台あたりのコストと調整 時間に関する比較

項目	当社	他社		
補正方式	S/W	H/W	H/W	
(補正装置)	(IG)	(専用 H/W)	(Projector)	
コスト				
(プロジェクタ	1.0	2.5	4.0	
1台あたり)				
調整時間 (Hr)				
(プロジェクタ	約 0.9	約 2.0	$0.1 \sim 2.0$	
1台あたり)				

した.

(3) 連続性の精度

連続性の精度を定量的に評価するため,国際基準であ る ICAO(国際民間航空機関)が定める FSTD(Flight Simulation Training Devices)のジオメトリ基準[10] を用いた.この基準は,視点からスクリーン上の点を 見た際に正しい位置からの角度のずれが所定値内にな ければならない事を定義したものである.表3に,今 回構築したシステムのスクリーンに補正したテストパ ターンを表示させ,プロジェクタの投影領域が重複し ている箇所の最大の画素ずれと,これを角度のずれに 換算した数値(今回構築したシステムでは1画素が 2.8'に相当する)を示した.図10の(b),(c),表3の 結果から,ICAOのジオメトリ基準に対し十分な連続 性が得られており,映像がマルチプルショット・キャ リプレーションによる自動補正により幾何学的に正し く統合されていることがわかる.

以上に述べた評価結果から,没入感・臨場感の高い広視 野角映像表示システムに対してもプロジェクションクラス タを適用できる見通しが得られた.また,調整時間に関し てはまだ改善の余地があり,今後調整時間の短縮に向けた



(a) 映像表示システムの構成:5 プロ
 ジェクタ

(b) ステレオカメラユニット:基線長 75cm

(c) 円筒型スクリーン (直径 6m,高さ 3m,視野角:270°)

図 9 広視野角円筒型映像表示システムへの応用例: 5 プロジェクタを用いて,視野角 270°を実現した例.スクリーンが 2 次曲面(ドーム,パラボラ等)であれば同一手法でキャリブレーション可能.

表3 各プロジェクタ間の連続性に関する補正精度

Proj No.	実測最大誤差 ['] (不連続位置)	ICAO ジオメトリ基準 [']
1-2	1.88	12.0 以内 (Zone 3)
2-3	3.72	9.0 以内 (Zone 2)
3-4	5.60	12.0 以内 (Zone 3)
4-5	1.40	12.0 以内 (Zone 3)

改善に取り組んでいきたい.

6 むすび

本論文では,プロジェクションクラスタを用いて広視野 角の映像表示を行うためのキャリブレーション手法である マルチプルショット・キャリブレーションと,当社のシミュ レーション開発評価センターを用いて構築した,低コスト な没入感・臨場感の高い映像表示システムについて述べた.

本開発の成果は,高価な歪み補正装置や歪み補正機能付 きプロジェクタの代わりに汎用プロジェクタと IG に搭載 されているグラフィックスボードの機能を用いて,低コス トな没入感・臨場感の高い映像表示システムを構築したこ とである.

今後は,更なる調整時間の短縮や補正精度の向上を図る と共に,大型広視野角スクリーンやドーム型スクリーンな どの市場ニーズにも対応していきたい.

参考文献

- R. Raskar, J. van Baar, P. Beardsley, T. Willwacher, S. Rao and C. Forlines: iLamps: Geometrically aware and self-configuring projectors, *ACM Transaction on Graphics*, ACM Press, vol. 22, no.3, pp. 809–818, 2003.
- [2] J. van Baar, T. Willwacher, S. Rao and R. Raskar: Seamless multi-projector display on curved screens, *Proceedings of Eurographics Workshop on Virtual Environ*ments(EGVE)2003, ACM Press, pp. 281–286 2003.
- [3] 和田博之,緒方正人, J. van Baar, R. Raskar "ビジュアル システムのためのプロジェクタ複合表示システムの研究試 作",第2回情報科学技術フォーラム一般講演論文集, pp. 401-403 2003.

- [4] M. Ogata, H. Wada, K. Kajihara and J. van Baar: A multi-projector display system with virtual camera method for distortion correction on quadric surface screens, *IEICE Transactions*, IEICE Transactions on Information and Systems, vol. E89-D, no.2, pp. 814–824 2006.
- [5] A. Shashua and S. Toelg: The quadric reference surface: Theory and applications, Proceedings of IJCV, vol.23(2), pp. 185–189 1997.
- [6] R. Hartley and A. Zisserman: Multiple View Geometry in Computer Vision, Cambridge University Press, June 2000.
- [7] R. Raskar, J. van Baar, T. Willwacher and S. Rao: Quadric transfer for immersive curved screen displays , *Eurographics 2004*, Proc. Eurographics, pp. 451–460 2004.
- [8] 緒方正人、和田博之、梶原景範、J. van Baar, R. Raskar "Parametric Approach for Wide Field of View Multi-Projector Displays", 情報処理学会研究報告 グラフィクス と CAD 研究会報告, pp. 127–132 2008.
- [9] M. Ogata, H. Wada, J. van Baar, R. Raskar: A Unified Calibration Method with a Parametric Approach for Wide-Field-of-View Multiprojector Displays, *IEEE Virtual Reality 2009*, IEEE Virtual Reality Conference, pp. 235–236 2009.
- [10] "Manual of Criteria for the Qualification of Flight Simulators", ICAO 9625 3rd Edition, Appendix B, Section 3.6.



(a) 標準画面の表示結果 : 中央は操縦 席である.(キャリブレーション前)



(b) 評価用パターンの表示結果 (キャ リブレーション後:スクリーン全体)



(c) 評価用パターンの表示結果 (キャ リプレーション後:拡大)



(d) シミュレータ用映像(海面と空) の表示結果(スクリーン左側部) (e) シミュレータ用映像(海面と空) の表示結果 (スクリーン中央部) (f) シミュレータ用映像(海面と空) の表示結果(スクリーン右側部)

図 10 広視野角円筒型映像表示システムへの応用:2次曲面に対応可能であるので,フルドーム等への適用も可能である.また,この例では5台のプロジェクタを用いているが使用個数も分解能に応じて任意である.

[執筆者紹介]



和田 博之 略歴

2002 年入社, 主にマルチプロ ジェクタ表示技術およびコン ピュータビジョン関連技術の 研究開発に従事.現在,技術開 発部 映像自動合成システム グループ



星合 秀樹 略歴

2002年入社,主に表示装置設計および機構設計に従事.現在,画像システム技術部 画像システム技術部 画像



水中音響模擬の技術動向

布田 浩二

水中音響の模擬の中でも海洋における音波伝搬にフォーカスして,その模擬技術を紹介する.水中音として観 測されるものには,船舶の航行音,海中雑音,降水雑音,ソーナーや魚群探知機などによる人工的な音がある. これらは,音源で発生・放射され,水中を伝搬して,受波器(ハイドロフォン)で電気信号に変換される.こ の後,解析のための信号処理が行われ表示器等に表示される.音波が海洋を伝搬する場合,空中や電波では見 られない特徴的な現象が発生する.これは反射,屈折によるものであり,サーフェス・ダクト,シャドウゾー ン,サウンドチャネル,コンバージェンスゾーン,マルチパスなどがある.これらを模擬するために利用され る音波伝搬モデルとして,音線追跡法,ノーマルモード法,放物型方程式法等がある.訓練装置における水中 音響模擬では,リアルタイム性,結果予測性,リアリティ等を重視する必要がある.

1 はじめに

海中(水中)においては電波や光は減衰が大きく遠方ま で伝わらないため,空気中のように通信や捜索にこれらを 利用することができない.これに代わり水中では音波が利 用され,ソーナーや魚群探知機として一般に知られている.

計算機能力(特に PC)の向上に伴い,以前は現実的な 時間では解けなかった問題が解けるようになったり(演算 性能の向上),広大な領域を対象とした問題が扱えるように なったりと(メモリ容量の増大),水中音響模擬技術も大き く変化してきている.本稿では,水中音響模擬技術の基礎 的事項を述べた後,最近の技術動向を俯瞰する.また,訓 練装置という観点での考慮事項について記載する.

2 水中音響とは

2.1 水中音の種類

水中における音波の伝搬は,空気中における電波や光の 伝搬に比べ複雑なものとなる.これは水中を音波が複雑に 反射・屈折しながら伝搬することによる.波動の屈折は,媒 質の伝搬速度の変化が原因であるが,水中では空間スケー ルに対する音速の変化が大きく,音波は複雑に屈折をしな がら伝搬する.また,上下を海底と海面という境界で挟ま れた閉ざされた空間であり,この境界による反射の影響も 大きい.

「水中音響」とは,水中,特に海中において聴取される 音のことを言い,船舶の航行音,海中雑音,海洋生物の鳴 き声,ソーナーや魚群探知機の発する音,降水雑音などが ある.

(1) 船舶の航行音

海洋では多数の船舶が航行している.これらの船舶には 海洋を航行するための機関などの各種機械装置,乗員が生 活するために必要となるエアコンや冷蔵庫などの様々な



図1 船舶の航行音のスペクトラム:航行音は単一 周波数の線スペクトラムと広帯域雑音の合成音で ある.

設備が稼働しており,これらから様々な音が発せられている[1,23.3項].

船舶から発生する音は,そのスペクトラムから大きく2 つの形態に分類される.ひとつは広い周波数帯域に分布す る連続スペクトルを有する音(「ざあ」とか「ごう」という 擬音語で表される音),もうひとつは特定の周波数成分のみ からなる線スペクトラムを有する音(「ピー」とか「プー」 という音)である(図1).

船舶のエンジンやギアなどの回転運動や往復運動をする 機構から発生する音は線スペクトラム状であり,船体の水 切り音やプロペラブレードによるキャビテーションは連続 スペクトルである.船舶の音はこの2種類の音が合成され たものとなる.

(2) 海中雑音

海中雑音は広帯域に亘るが,その発生源により周波数帯 が異なっている.これは低域から,潮汐と波浪に伴う流体 力学的効果及び地震による擾乱によるもの(I),海洋そのも のの擾乱によるもの(II),船舶航行雑音(III),波浪による もの(IV),熱雑音(V)と分類されている(図2).[2,3]



図2 海中雑音の周波数スペクトル例(文献[3]より)

① 潮汐と波浪に起因する音

海洋の潮汐(流れ)や波浪(波)により海中の圧力が変化 するので,圧力型ハイドロフォンはこの変化を音として検 出する.これは水中音響として取り扱う周波数よりもはる かに低く,1Hz以下の帯域である.現在のところでは不明 確な部分が多い.地震の擾乱による音もこの帯域となる. ② 海洋擾乱に起因する音

海洋擾乱に起因する音は,およそ1 Hz から 20 Hz の帯 域であり,-8 ~ -10 dB/oct のスペクトル勾配を示す.

③ 船舶航行雑音

船舶航行雑音は 20~500 Hz の帯域で,前項の船舶の航 行音とは異なり,音源を明確に定められない遠方を航行す る船舶によるものを指す.この帯域はほぼ平坦な台形状の スペクトルを示す.

④ 波浪に起因する音

波浪に起因する音は 500 Hz ~ 50 kHz 付近 の帯域で, 波浪により海面で発生する音である.

⑤ 熱雑音

50 kHz 付近以上の帯域では,海水の分子運動により 発生する熱雑音が支配的であり,スペクトラムレベルは 6 dB/oct の正勾配となる.

(3) 海洋生物の鳴音

海中では,海洋生物の鳴音(鳴き声)を聴取できること がある.クジラやイルカなどの海洋性ほ乳類,エビなどの 甲殻類,ある種の魚類が音を発生することが知られている.

クジラやイルカはコミュニケーションの手段,捕食の手 段として周波数変調のかかった音(声)を使っている.鯨 の種類によっては,深度1000メートル付近にできるサウン ドチャネルと呼ばれる音の回廊を使って,1000キロメート ルも離れた場所間でコミュニケーションをするとも言われ ている. エビなどの甲殻類はそのハサミから音を発生する.この スペクトル分布は 500 ~ 20 kHz である [1, 10.2.4 項].ま た,間欠的な鳴音を出す魚もいる.

(4) ソーナーや魚群探知機の発する音

ソーナーや魚群探知機は自然界の音ではなく人間の活動 に起因して発生する音である.船舶の航行,捜索,調査の ために幅広く利用されている.

(5) 降水雑音

日常でも経験するように,海洋でも降雨があると雨粒が 海面を叩く雑音が発生する.大雨の場合,5 ~ 10 kHz の 帯域ではスペクトラムレベルが 30 dB 程度増大する.

2.2 水中音の発生から受波まで

魚群探知機やソーナー等を模擬するにあたっては,水中 における音波伝搬についての知識が必要となる.音源から 受波器を経由し,表示装置やヘッドフォンに至る,音響信 号の流れについて考えてみる.水中音の一生として,音源 での発生,水中への放射,受波器までの水中伝搬,受波,受 波後の信号処理に分類して考える.

① 発生

音源から発生する音は, 音源の状態によってその周波数 特性や強度,時間変化が決定される.

② 放射

水中へ放射された音は,音源とその周辺の構造によって 水中への放射の強度や周波数特性が変化する.点音源でな い場合,これらの放射特性は放射方向によって変化するの で,音源と受波器の位置関係が変われば受波する音響信号 も変化する.これをアスペクト特性と呼び,放射方向と周 波数の関数として表される.一例を図3に示す.

③ 伝搬

水中へ放射された音波は,水(海水)を媒質として縦波 (粗密波)として伝搬する.このとき,媒質中の音速の変化 や海底・海面などの境界,海中の物体などのために屈折や 反射,散乱が起こる.

訓練装置で着目するのは,音源から出て,屈折や反射・ 散乱をして受波器に到達する音波である.伝搬の計算では, 受波器に到達する音波を特定する必要がある.この音波は 屈折,反射・散乱の影響により,波形の変化,周波数特性の 変化,レベルの変化を伴う.伝搬における各種現象につい ては次項で述べる.

④ 受波

水中を伝搬した音波は受波器(空中ではマイクロフォン と呼ばれるが,水中ではハイドロフォンと呼ばれる.)に 到達し,受波器で圧力変化が電気信号に変換される.受波 器は単一のハイドロフォンから成るものと複数のハイドロ フォンから成るハイドロフォン・アレイとがある.ハイド



図3 水中の音源からの放射特性の一例:レベルの 単位は dB.ある速力におけるある周波数の音の 放射パターンであり,音源からの放射方向(音源 正面を0°とし,右回り)と放射音のレベルを示 したものである.速力や着目する周波数が変わる とレベル,形状ともに変化する.この例では,左 右ほぼ対称,正面への放射が最も弱く,後方への 放射が最も強いことを示している.

ロフォン・アレイでは,後述の信号処理と組み合わせることにより,ゲインを稼いだり,特定の方向に指向性を持たせたりすることができる.

⑤ 信号処理

コンピュータや半導体素子が発達した現在,信号対雑音 比(S/N比)改善や信号検知,情報取得のための様々な信 号処理が行われている.訓練装置やシミュレータでは,こ の部分は実機に搭載されている処理器,所謂「本物」を使っ て実現することも多く,この場合,信号処理の内容に立ち入 ることはなかった.しかし,経済性や COTS (Commercial Off-The-Shelf,商用品/既製品の利用)活用の考え方が普 及してきた近年では,フロントエンド・スティミュレーショ ン(Front-end Stimulation)^{*1}を要求されることも多く,こ の場合,処理器の内部信号処理アルゴリズムを模擬するこ ととなる.

信号処理技術への入門としては2つの側面を学ぶ必要が ある.ひとつはごく一般的な音響信号処理(デジタル信号 処理)であり,参考文献も入門書から専門書まで多数の文 献が刊行されている.もうひとつは,これらのデジタル信 号処理を組み合わせたソーナー信号処理技術である.これ については詳細を説明した国内文献が少ないため,海外の 文献 [4,5] から情報を得る必要がある. 3 海洋における音波伝搬現象

本項では,水中音響の中でも音波の伝搬に焦点を当てて, 様々な音波伝搬現象について記述する.先に述べたように, 音波伝搬は波動現象であるので,その伝搬は媒質である海 水の状態と,境界条件となる海面及び海底の条件に支配さ れる.日本近海での一般的な音波伝搬の様子を図4に示す.

海洋観測で行われる海洋音響トモグラフィ [6] の場合に は,図の深海サウンドチャネルでの伝搬が利用されるが,訓 練装置では音源がそれほど深くなることがなく,サーフェ ス・ダクトやコンバージェンスゾーンの影響を受けること が多い.

3.1 反射,屈折,吸収

音波は水中を波動として伝搬するが、この振動エネルギー が熱に変わることによるエネルギーの減少があり、これを 吸収損失と呼んでいる.海水の吸収損失を図 5 に示す [1]. グラフから分かるように、海中には大きく 3 つの吸収が存 在する.1 kHz 以下のホウ酸による吸収、100 kHz 程度ま での炭酸マグネシウム及び硫酸マグネシウムによる吸収、 100 kHz 以上では真水による吸収である.水温 4 °C、塩分 濃度 35 ‰、pH 8.0、水深 1000 m という環境で利用可能 な海水中の減衰量 α [dB/km] の簡便な近似式として次の 式がある [7, chap. 1.5.2].

$$\alpha \simeq 3.3 \times 10^{-3} + \frac{0.11f^2}{1+f^2} + \frac{44f^2}{4100+f^2} + 3.0 \times 10^{-4}f^2.$$
(1)

また,水中では媒質の音速に変化があるために,音波は スネルの法則に従って音速が遅い方へと屈折しながら伝搬 する.加えて,海面と海底は伝搬媒質の境界となり,ここ で反射と減衰が発生する.これらの変化がたとえ局所的な ものであっても,そこから離れた音場に影響を与える場合 がある [8,9].

以降では音波伝搬の様子を音線図と音圧分布図で示す. 音線図は音線追跡法によって,音圧分布図はノーマルモー ド法によって計算したものである.音線追跡法では音源か らの放射角(音線の出発角,図13の θ)を水平方向を中心 とした一定範囲に限定している.また,ノーマルモード法 では考慮するモード(式(10)の変数j)を限定して音線図 とほぼ同様の計算条件となるようにしている.

3.2 サーフェス・ダクト

風のある日などは海面付近の海水が風により混合され, 海面付近に等温層が形成される.この等温層内では音速は 圧力の影響によって水深とともに増大し,音波は海面へ向 かって屈折する.このため,音響エネルギーが海面付近の 等温層内にトラップされ,拡散が少なく遠距離まで伝搬す る.これがサーフェス・ダクト(海面ダクト)と呼ばれる

^{*1} 装置のヒューマン・マシン・インタフェース側を「フロント」側, センサ機器側を「バック」側と称し,オペレータが目にする表示や 音響を直接的に作り出すこと.



図4 海洋における音波伝搬:図は音源から受波器までの鉛直断面を表している.



図 5 海水の吸収損失(文献 [1] より)

現象である(図6).

サーフェス・ダクトの影響はダクト内にとどまらず,音 場全体に影響を与える[10,11,12,13,14].

3.3 サウンド・チャネル(深海サウンド・チャネル)

深海サウンドチャネルは中緯度地方の典型的な音速プロファイルで見られる現象である.中緯度地方の音速プロファイルには,深度700~1300メートル付近に音速極小層が形成される.音速の極小深度をサウンドチャネルの軸ま

たは SOFAR 軸と呼ぶ^{*2}. SOFAR 軸付近に置かれた音源 から出た音波は SOFAR 軸に向かうように繰り返し屈折を 繰り返すために拡散によるレベルの低下が少なく,遠距離 まで伝搬する(図7)[15].訓練装置ではこの伝搬が発生 するようなところに音源が位置することはまれである. 3.4 コンバージェンス・ゾーン

コンバージェンスゾーンとは,典型的な中緯度プロフィ ルにおいて,SOFAR軸より浅い位置にある音源から出た 音波が,いったん深いところまで達した後,屈折して海面付 近に戻るときに,エネルギーが収束する領域である(図8). 音速プロファイルにもよるが,概ね30NM程度の間隔で 現れる.上から見ると,半径30マイル間隔のドーナツ状 の領域となる.ここでは,浅いところに設置した受波器で 30NM,60NMといった遠方の音源からの音波を捉えるこ とができる.

3.5 シャドウ・ゾーン

音源と受波器が近距離(数マイル)にある場合,音速プ ロファイルに極大点がある場合,音波はその深度から離れ る方向へ屈折するため,音波が到達しない領域が発生する. また,コンバージェンス・ゾーンの間の SOFAR 軸よりも 浅い領域も同様に音波が到達しない影領域となる.

この領域をシャドウ・ゾーンと呼ぶ.ここに設置された 受波器には音源からの音波が到達しないため,音源の近傍 にありながら音響信号が受波できないという状況が生まれ

^{*2} SOFAR: SOund Fixing And Ranging の頭文字で,海上で撃墜 された航空機の位置を計測するための音波伝搬経路としてこのチャ ネルが利用されたことに由来している [1, p. 80],[2, p. 155].



図 6 サーフェス・ダクトでの伝搬:音源深度 60 m



図 7 サウンドチャネルの伝搬:音源深度 630 m



図 8 コンバージェンスゾーン:音源深度 100 m

る(図9).

3.6 浅海域における音波伝搬

浅海では,海底と海面の影響が顕著に現れ,深海域とは 異なる伝搬となる.日本列島の周辺には,東シナ海のよう な水深が100~200m程度の比較的浅い海域が存在してい る.このような浅い海洋では,数十~数百ヘルツの音波に 対して海底や海面の相互作用が強く現れ,海洋は音波に対 してウェーブガイド(導波管)となり,音場は深海でのそ れのように単純ではなくなる[16,17,18].

図 10 に,音源から出た各音線が海面及び海底で反射され ながら十分な距離を進んだ場合の音線図及び音圧分布を示 す.海底で反射する度にかなりの減衰を受けるので,長距 離に及ぶ音波伝搬では大きな音響エネルギーの損失を伴う. 3.7 マルチパス(ロイドミラー効果)

広帯域の音源で,音源,受波器ともに境界(海面,海底) に近いところに位置する場合に,音源の近傍では図11に示 すような干渉が発生する.これは,音源から受波器に直接 届く音波と境界から反射してくる音波の干渉により,空間 的あるいは周波数領域上において信号の強弱が発生するた めである.このような伝搬をマルチパス伝搬と呼んでいる. この干渉の状況をスペクトログラムで観測すると,図12の ような模様が表示され,音源を特定するための情報として 重視されている.

4 音波伝搬の模擬技術

ここでは,一般によく用いられている音波伝搬モデルの 概要と得失について述べる.

音波伝搬モデルは距離依存モデルと距離非依存モデルと に分類される.距離依存モデルとは,距離(=場所)によっ て異なる環境条件を模擬できるモデルのことを言う[19].

海洋の構造から,海洋は深度方向(鉛直方向)には環境 条件(音速や境界条件)が変化するが,距離方向(水平方 向)への変化は少ないと仮定できる場合が多く,この仮定



図 9 シャドウゾーンの形成:音源深度 100 m, プロットの右上の領域がシャドウ・ゾーンである.



図 10 浅海域での伝搬:音源深度 50 m



図 11 ロイドミラー効果発生時の音圧分布:距離 は $\lambda r/(4d_1d_2)$ として正規化している.(λ :音波 の波長,r:距離, d_1 , d_2 :音源及び受波器の反射 面からの距離(海面反射の場合は深度), μ は振幅 反射係数)

が成立する場合には距離方向の伝搬を関数で表現すること ができる.この場合,深度方向の音圧分布を数値計算等で 解き,距離方向は高速に演算することが可能となる.しか しながら最近は,現場の要求から,距離方向にも環境条件 が変化すると考えなければならない浅海域の音波伝搬模擬 の重要性が高まっている.

音波伝搬は波動現象であるので,数学モデルは波動方程



図 12 ロイドミラー効果発生時の周波数スペクト ラムの時間変化:音源が受波器の近傍(最接近点距 離 200 m)を速さ8 kn で直進,音源深度 100 m, 受波器深度 100 m,水中音速 1500 m/s

式を出発点とする.波動方程式は次に示す連続方程式(質 量保存則),運動方程式(オイラーの運動方程式,ニュート ンの第二法則)及び状態方程式の3つの基礎方程式から導 出される.

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} = -\nabla \cdot \rho \mathbf{v},\tag{2}$$

$$\frac{\partial \mathbf{v}}{\partial t} + \mathbf{v} \cdot \nabla \mathbf{v} = -\frac{1}{\rho} \nabla p(\rho), \qquad (3)$$

$$p = p_0 + \rho' \left[\frac{\partial p}{\partial \rho}\right]_{\rm S} + \frac{1}{2} \left(\rho'\right)^2 \left[\frac{\partial^2 p}{\partial \rho^2}\right]_{\rm S} + \cdots .$$
 (4)

ここで,ρ は密度, v は粒子速度, p は圧力であり,添え字 S はエントロピー変化がないこと,すなわち外部との熱エ ネルギーのやり取りのない断熱変化であることを示してい る.また,

$$c^2 \equiv \left[\frac{\partial p}{\partial \rho}\right]_{\rm S},\tag{5}$$

と置くと, *c* は音速を表す.以下に代表的なモデルについて 述べる.理論的導出の詳細は文献 [1,7] 等を参照されたい. 4.1 音線追跡法

音の伝搬をエネルギーの流れの経路(音線)として,幾 何学的に表現するのが音線理論である[1].音線は波面に対 して垂直であり,海水が音速,組成,圧力等に関して一定 であれば直線となるが,一定でない場合屈折し直線でなく なる.音線理論では,その音速分布をいかに正確に近似で きるかが重要である.

SOFAR 内伝搬等の音線を追跡するにあたっては,深度 方向の音速分布を線形関数や双曲線余弦関数や屈折率の二 乗が放物線となる関数等で近似したものが用いられること もある.このような関数近似を行うと,音線の経路そのも のが解析的に表現できるために計算時間の短縮を図ること が可能となる.

一方,任意の音速分布について音線追跡を行う場合,音線の経路を逐次計算する必要がある.円筒座標系(*r*,*z*)では,音線を表す方程式は次のような1次微分方程式の形に書ける.

$$\frac{dr}{ds} = c\,\xi(s), \quad \frac{d\xi}{ds} = -\frac{1}{c^2}\frac{dc}{dr},\tag{6}$$

$$\frac{dz}{ds} = c\,\zeta(s), \quad \frac{d\zeta}{ds} = -\frac{1}{c^2}\frac{dc}{dz}, \tag{7}$$

ここで, [r(s), z(s)] は距離 – 深度平面内の音線の軌跡で ある.ここで1次の微分方程式の形にするために補助変数 $\xi(s) と \zeta(s)$ を用いた.このとき,曲線 [r(s), z(s)]の接線 ベクトルは [dr/ds, dz/ds]で与えられ,前述の式から,音 線の接線ベクトルは $c[\xi(s), \zeta(s)]$ となる.

この全微分方程式のセットは,数値計算によって解くこ とができる.図 13 に示すように,初期条件は,音線が音源 位置 $(r_{\rm s}, z_{\rm s})$ から,指定された出発角 θ でスタートするこ とである.したがって,初期条件は次の式で表すことがで きる.

$$r = r_{\rm s}, \quad \xi = \frac{\cos\theta}{c(0)},$$
 (8)

$$z = z_{\rm s}, \quad \zeta = \frac{\sin \theta}{c(0)}.$$
 (9)

ここで, 音源の位置(座標)は与えられる.

屈折率が周波数に無関係と考えれば, 音線経路は周波数 には無関係となる.現実には,周波数に依存した損失があ



☑ 13 Schematic of 2-D ray geometry.

り,それは屈折率に虚数項を加えることで考慮することができる.

4.2 ノーマルモード法

ノーマルモード法は, 波動方程式の深度 z と距離 r を変数分離して解くもので, 距離 r, 深度 z における音圧 p(r, z)は次のように表される.

$$p(r,z) = \frac{i}{4} \sum_{j=1}^{\infty} Z_j(z_s) Z_j(z) H_0^{(1)}(k_j r), \qquad (10)$$

$$\approx \frac{ie^{-i\pi/4}}{\sqrt{8\pi r}} \sum_{j=1}^{\infty} Z_j(z_{\rm s}) Z_j(z) \frac{e^{ik_j r}}{\sqrt{k_j}}.$$
 (11)

ここで, $Z_j(z)$ は深度関数と呼ばれ次式を満足する:

$$\frac{d^2 Z_j}{dz^2} + \left(\frac{\omega^2}{c^2(z)} - k_j^2\right) Z_j = 0,$$
 (12)

$$Z_j(0) = 0,$$
 (13)

$$\frac{dZ_j(D)}{dz} = 0. (14)$$

ここで, D は海底深度, j はモード番号である.

ノーマルモード法の数値計算には,有限差分法と層分割 法等がある.有限差分法は,波動方程式を代数固有値問題 として解くものである.その差分方程式を導出するために 海洋を深さ方向に N 個の等間隔層に分割するが,その分割 幅は,少なくとも音波の波長の1/10 程度が必要とされる. 例えば,200 Hz の音波(音速 1500 m/s)を用いた場合, 水深 5000 m の深海域においては約 7000 層程度の多くの 層に分割する必要がある.したがって,高周波領域や深海 域における解析では,膨大な分割数及び行列計算量となり, かなりの計算時間を要する.さらに,有限差分法の大部分 は海底を自由壁として扱い,海底下の影響を考慮できない ため,その影響を考慮するには固有値を複素数として扱う 必要がある.そうなれば,さらに計算が複雑化し,要する 計算時間も長くなる.

一方,層分割法は,海洋の音速を深さ方向に簡単な関数に よって近似できる層に分割し,各境界面で音圧,粒子速度連 続の境界条件を適用し,固有値問題として解くものである. この手法の最大の利点は, 音速近似に関数を用いているた め,有限差分法に比べ,分割数が少なくてよく,計算時間 の短縮が図られるという点である.これらのモデルについ ては,古くから Pedersen and Gordon [20], Stickler [21], Tolstoy [22] などによって研究がなされている.しかし, Pedersen and Gordon の解析モデルでは,海底下の影響を 容易に考慮できないため,一般に音速を各層内の屈折率の2 乗が直線になると仮定し Airy 関数 [23] を用いて音場を表 現する Stickler や Tolstoy のモデルが使われる.これは, 海底堆積層内における屈折現象についても容易に加味でき るという利点を持つが,計算に非常に高い精度が要求され るため数値計算問題としては扱いにくいものとなる.現在 は前者の有限差分法を用いたノーマルモード法が主流とし て利用されているようである.

4.3 放物型方程式 (PE) 法

放物型方程式法では,波動方程式を進行波と後退波を表 す式に分解し,進行波のみを考慮した解法である[24].反 射波は考慮できないが進行波に関する計算精度は高く,計 算量は比較的少なく波動モデルとしては高速な部類に分類 され,伝搬解析に広く利用されている.また最近では,弾 性体中を伝搬する横波を考慮したモデルが開発され,北極 海など氷に覆われた海域における音波伝搬が計算されてい る[25].

4.4 時間領域差分 (FDTD) 法

空間を波長の数分の一のメッシュに分割し,メッシュの 格子点とその間について粒子速度と圧力を逐次計算する方 式で,連続の式と運動方程式を差分化している[26].

物理現象を直接的にモデル化し,それを時々刻々と解い ていくもので,計算量,必要メモリ量ともに莫大である. 安定条件を満足するためにメッシュの大きさの上限がある ため,現状では劇的な高速化は望めず,また,狭い領域(浅 海域で伝搬距離が数キロメートル程度)を対象としたもの とならざるを得ない.一方,対象空間の全領域について時 間領域での計算を行うため,物理現象の時間変化や帯域を 有する信号の伝搬(パルスの伝搬の様子)を解析するのに 適している[27].

最近では,スーパーコンピュータや PC クラスタを利用し て規模の大きな問題を解く取り組みが行われているが [28], 計算機の規模が大きくなることから,コスト,ハードウェ アの信頼性,消費電力等の観点から,訓練装置での利用に は解決すべき課題は多い.

5 訓練装置における水中音響の模擬

弊社は長年に亘り水中音響に関わる訓練装置を製造して きた [29].弊社の訓練装置における水中音響模擬技術の利 用例を図 14 に示す.本装置は搭乗員訓練に活用されてい るものである.

訓練装置で水中音響を模擬する場合に留意すべき点は以下のとおりである.

- リアルタイム性
- 結果予測性(シナリオの組み立て易さ,評価し易さ)
- リアリティ(現実らしさ)
- 操作性(制御性,入力パラメータと出力の因果関係の 分かり易さ)
- アベイラビリティ(可用性)

5.1 リアルタイム性

リアルタイムの訓練環境や反応を提供しなければならな い訓練装置において,リアルタイム性の確保が必要である ことは言うまでもない.音波伝搬や反射・散乱については 大学や研究機関において多くの研究がなされているが,訓 練装置等に利用可能なリアルタイムに結果を出すようなモ デルに関する研究については発表の例があまり見られない.

訓練装置では,複数の目標と多数の受波器の組み合わせ から成る膨大な量の計算を,限られた時間の中で行う必要 がある.このために,数学モデルの近似やパラメータの端 折りと計算精度のトレードオフを行って処理を実装する. 訓練装置の設計にあたっては,装置の目的に応じて精度と 計算時間/速度のバランスを取ることが必要である.

5.2 結果予測性

訓練装置はクルーの訓練に利用されるわけであるが,こ こでは,教官による結果予測性が必要である.音源と受波 器が一定の位置関係になったら信号が受波できるようにな ること/受波できなくなることがわかることで,訓練シナ リオが組み立てやすくなり,訓練生の評価もやり易くなる. 5.3 リアリティ

訓練装置(シミュレータ)としては当たり前のことであ るが,実場面を模擬したシナリオを設定した場合に,その 実場面によく似た受波状況を提供できることが,訓練効果 を高めることにつながる.

5.4 操作性

ここでいう操作性とは機器操作性のことではなく,入力 パラメータの変更による結果の変化の分かり易さ — 入出 力の因果関係の分かり易さである.訓練装置では,これこ れこういう状況を作り出したいという要求がよくあるが, これに答えられる装置である必要がある.A という結果を



図 14 訓練装置における水中音響模擬技術の利用例

出したいときには,パラメータBをどちらへ振ればよいのか,モデルの詳細さと相反する命題となりがちであるが,現場で必要とされる事項である.

5.5 アベイラビリティ(可用性)

訓練装置では,必要な訓練所要を満たすためには相応の 可用性(信頼性,障害が発生しにくく復旧しやすい)が必 要となる.一般に,装置の規模が大きくなると信頼性は低 下する傾向となるので,水中音響模擬には大きな計算機リ ソース(演算能力,記憶容量等)が必要となることから,性 能実現のために大規模なハードウェアを利用する場合には 注意が必要である.

6 最後に

水中音響模擬技術,特に音波伝搬の技術動向について概 観を示した.今後,計算機の性能向上と小型化に伴い,よ りいっそう精度が高く,対象領域の制約のない模擬が可能 となり,近似や端折り無しで,ほぼ厳密解に近い結果が得 られる訓練装置の登場が期待される.

参考文献

- [1] 海洋音響の基礎と応用,海洋音響学会編,成山道書店,東 京,2004
- [2] Robert J. Urick, 土屋 明 訳, 水中音響の原理, 共立出

版, 東京, 1978

- [3] Robert J. Urick, Principles of Underwater Sound, 3rd Edition, McGraw-Hill Book Company, New York, 1967
- [4] Richard O. Nielsen, Sonar Signal Processing, Artech House, Boston, 1990
- [5] Xavier Lurton, An Introduction to Underwater Coustics: Principles and Application, Praxis Publishing, Chichester, UK, 2002
- [6] Walter Munk, Peter Worcester and Carl Wunsch, Ocean Acoustic Tomography, Cambridge University Press, New York, 1995,
- [7] F. B. Jensen, W. A. Kuperman, M. B. Porter and H. Schmidt, Computational Ocean Acoustics, AIP, 1994.
- [8] K. Futa, N. Takahashi, T. Tsuchiya, and T. Kikuchi, Normal mode analysis of effect of sound speed microstructure on sound propagation in the ocean, *Proc. Fifth European Conf. on Underwater Acoust.* (ECUA2000), pp.1353-1358 (2000.7)
- [9] K. Futa, N. Takahashi, T. Kikuchi and T. Tsuchiya, "The effect of layered sound speed microstructure on received pulses in ocean acoustic tomography," *Proc.*

Seventh Western Pacific Regional Acoust. Conf. (WESTPRAC VII) pp.1223-1226 (2000.10).

- [10] K. Futa, K. Ando, T. Kikuchi and T. Tsuchiya, "Effect of Surface Duct on Pulses Propagating in a Sound Channel in the Ocean," *Jpn. J. Appl. Phys.*, 40 (5B) pp.3807-3810 (2001).
- [11] 布田, 菊池, 土屋, SOFAR 伝搬パルスに対する海面ダクトの影響のノーマルモード解析, 日本音響学会 2001年春季研究発表会 講演論文集, pp.1063-1064 (2001.3).
- [12] 布田, 菊池, 土屋, サーフェスダクトによるノーマル モード深度関数の変化について, 海洋音響学会 2001 年 度研究発表会 講演論文集, pp.87-90 (2001.5).
- [13] K. Futa, T. Tsuchiya, and T. Kikuchi, Effect of sound speed structure near ocean surface on pulses propagating in deep sound channel in the ocean, *Proc. Sixth European Conf. on Underwater Acoust.* (ECUA'2002), pp.375-380 (2002.7).
- [14] K. Futa, T. Tsuchiya and T. Kikuchi, "Relationship between Sound Speed Structure near Ocean Surface and Pulses Propagating in Deep Sound Channel in the Ocean," Jpn. J. Appl. Phys. 41 (5B) pp.3519-3524 (2002).
- [15] K. Futa, T. Tsuchiya and T. Kikuchi, "The effect of the axial sound speed structure on late pulses in ocean acoustic tomography," In Proc. The Eighth Western Pacific Acoustics Conference (WESPAC8) (2003.4).
- [16] K. Futa and T. Kikuchi, "Finite difference time domain analysis of bottom effect on sound propagation in shallow water," *Acoust. Sci. Tech.* 22 (4) pp.303-305 (2001).
- [17] 飯島,土屋,遠藤,土屋, "FDTD 法による海洋内音 波伝搬の数値解析",平成 11 年度海洋音響学会研究発 表会 講演論文集,pp.107-110 (1999).
- [18] 飯島,土屋,遠藤, "FDTD 法による海洋内音波伝搬の数値解析(1)",日本音響学会平成11年 講演論文集, pp.1155-1156 (1999).
- [19] 安藤,菊池,布田,"音速プロファイルが水平方向に 変動する海域の固有音線について",海洋音響学会誌 28
 (2), pp.101-108 (2001).
- [20] M. A. Pedersen and D. F. Gordon, "Normal-mode theory applied to short-range propagation in an underwater acoustic surface duct," J. Acoust. Soc. Am., 37 (1), pp.101-118, 1965.
- [21] D. C. Stickler, "Normal-mode program with

both the discrete and branch line contributions," J. Acoust. Soc. Am., 57 (4), pp.856-861, 1975.

- [22] I. Tolstoy and C. S. Clay, Ocean Acoustics Theory and Experiment in Underwater Sound, Chap. 3, pp.85-93, American Institute of Physics Inc., New York, 2nd edition, 1987.
- [23] M. Abramowitz and I. A. Stegun, Handbook of Mathematical Functions, Chap. 10, pp.446-454, Dover publications Inc., New York, 1970.
- [24] 土屋,松本,高橋,穴田,遠藤,"放物型方程式法に基づく海洋音波伝搬解析手法の開発",海洋音響学会誌, 35 (4), pp.255-267 (2008).
- [25] 土屋,松本,穴田,遠藤,"北極海での音波伝搬特性 に氷の横波が与える影響",海洋音響学会誌,34 (3), pp.157-166 (2007).
- [26] 橋本,阿部,FDTD時間領域差分法入門,森北出版,東 京,1996.
- [27] 佐藤,宮崎,森,中村,水谷,"アプラナート音響レンズの集束特性",海洋音響学会誌,35 (3), pp.157-165 (2008).
- [28] 小川,山田,高橋,土屋,遠藤,"スーパーコンピュー 夕を用いた時間領域差分法音波伝搬解析プログラムの 高速化",海洋音響学会誌,35(3),pp.147-156 (2008).
- [29] 布田、"模擬水中音発生技術を用いたアクティブソー ナー訓練装置"、海洋音響学会誌 23 (1), pp.36-39 (1996).

[執筆者紹介]



布田浩二 略歴

1986年入社,主に海上自衛隊 向け訓練装置の開発に従事,現 在,シミュレーションシステム 第一部防衛システム課



広領域地形モデルの生成と表示技術

若林 知行,川上 隆行

近年,航空機関連の訓練シミュレータや研究開発用シミュレータは,離着陸の操縦訓練のみでなく探索等の任務遂行訓練を行うミッションリハーサルの需要も高まっており,航行範囲に比例して模擬領域の広域化が求められている.模擬領域の広領域化に比例して地形モデルのデータ容量が膨大となるため,国土数値情報等のデジタルデータに基づいて地形標高データや詳細度の異なる地形モデルを自動的かつリアルタイムに生成し表示してゆく必要がある.今回,地形モデルの生成時に発生する不連続面及びポッピングの問題を解決した効率の良い広領域地形モデルの生成と表示技術を開発したので以下に報告する.

1 まえがき

航空機シミュレータの有用性が認識されるにつれ、より 現実に即した訓練が要求されるようになり,映像に関して も実景に近い模擬が求められるようになってきている.ま た,離着陸の操縦訓練のみでなく探索等の任務遂行訓練を おこなうミッションリハーサルの需要も高まっており、こ の場合は航行範囲に比例して模擬領域の広域化が求めら れる.初期には,東西約100Km,南北約100Kmの模擬 領域(1つの県相当)が標準であったが,最近では東西約 1000Km,南北約 500Km(西日本全土)へと広領域化が進 んでいる.当社は,これらの要求に対し,高性能グラフィッ クボードを搭載した汎用 PC に自社開発のソフトウエアを インストールした模擬視界発生装置 DiaSceneIG-95 を製品 化することで応えてきた.近年,輸送機や哨戒機の航行範 囲はさらに遠方へと伸び,シミュレータデータベースの広 域化要求は,日本全土ないしは世界レベルへとますます高 まりつつある.

従来の地形モデルの生成及び表示方法は、オフラインで 事前に凸多面体の集合で構成する詳細度 (LOD:Level of Detail)の異なる複数のモデルデータベースを用意し、メイ ンメモリに格納した上で、これらを視点との距離に応じて、 近距離では詳細度の高いモデルを、遠距離では詳細度の低 いモデルを表示するように制御していた.

広領域模擬視界発生装置では,模擬領域の広領域化に比 例して地形モデルのデータ容量が膨大となるため,メイン メモリへのモデルデータの事前格納が困難となり,国土数 値情報等のデジタルデータにもとづいて地形標高データや 詳細度の異なる地形モデルを自動的かつリアルタイムに生 成し表示してゆく必要がある.この際,三角形の集合体と して地形モデルを生成する詳細度の異なるモデル領域同士 の境界面において不連続面が発生する問題や,詳細度の異 なるモデルへ切り替わる際にステップ的に形状が変化する

ホスト		模擬視界発生装置		表示装置
コンビュータ		データベース	模擬視界発生ソフトウェア	
	-		 PCハードウェア	

図1 模擬視界発生装置構成

ポッピングが発生する問題があり,広領域模擬視界を実現 するためにはこれらの問題を解決する必要があった.今回 三角形への分割プロセスにおいてその影響が及ぶ範囲を考 慮した独自の三角形分割アルゴリズム [1,2] を使用し,不 連続面及びポッピングの発生が無い効率の良い地形モデル の生成と表示技術を開発した.その結果,実時間で東西約 3000Km,南北約 3000Km(日本全国)を連続飛行すること が可能となった.本論文では,その地形モデルの生成と表 示技術について報告する.

2 DiaScenelG-95 の地形モデル生成及び表示方法

DiaSceneIG-95 は図1に示すように,地形データ,建物 データや移動物体データを格納したデータベースと模擬視 界発生用ソフトウエアがPCハードウエア上に実装された 構成となっている.DiaSceneIG-95の地形モデルは,図2 に示すように地形データベース作成ツールを使用し,国土 数値情報等のデジタルデータから凸多面体の集合で構成す るLODの異なる複数の地形モデルをオフラインで生成す る.その地形モデルデータベースをメインメモリに格納し, これらを視点との距離に応じて,近距離では詳細度の高い モデルを,遠距離では詳細度の低いモデルを表示するよう に制御していた.オンラインでの処理は効率的であるが, 模擬領域が広領域になるに従い地形モデルのメモリ容量が 膨大となる欠点がある.

3 広領域模擬視界発生装置の構成

広領域模擬視界発生装置も DiaSceneIG-95 と同様図1に 示すように,データベースと模擬視界発生用ソフトウエア



図 2 DiaSceneIG-95 の地形生成処理:オフラインで地形 生成ツールを使用してい LOD の異なる複数の地形モデ ルを生成する.



図 3 開発した PCIG の地形生成処理:リアルタイムで標 高データから詳細度の異なる地形モデルを自動的に生成 する.

が PC ハードウエア上に実装された構成となっている.地 形モデルの生成と表示は、図 3 に示すように国土数値情報 等のデジタルデータにもとづく地形標高データから詳細度 の異なる地形モデルを自動的かつリアルタイムに生成し表 示する.模擬視界発生ソフトウェアは,ホストから送信さ れてくる視点位置に基づいて,対応する視野内の地形モデ ル,移動物体モデルを選択し,これらをデータベースから読 み出し,所定の処理を施した上で表示装置へ送信する働き をする. この中で,地形モデル表示は視点移動に追随して 連続的に変化していくため最も容量が大きく,リアルタイ ム性を確保する観点から図 4 に示した工程を通って処理さ れる.

- (1) 次のシーンで視野内に入ってくる地形部分をメモリ上に読み込み,次段で視野から消えていく地形部分を消去する置換プロセスをリアルタイムにバックグラウンドで実行するリトリーブ処理
- (2) 視点位置と視野角に基づき地形モデル内における表示 領域を設定するクリッピング処理
- (3) 表示領域の中を視点位置からの距離に基づき,詳細度 の異なるポリゴン群で自動的に分割表示するレベリン



図 4 模擬視界発生装置の処理:2つのタスクから構成され,並列処理を行う.データの受け渡しは共有メモリを 介して行う.

グ処理

(4) 地球の丸みを考慮した地形表示を行うための座標変換 処理

先述の 2 つの問題点は,これらの工程の内レベリング処理 に係わるものである.

4 レベリング処理による地形の表示

画面全域に渡って高精細な映像をリアルタイムに発生さ せることは模擬視界発生装置の負荷を著しく高くすること になり実現が難しい.そこでオーバーロードを防ぐ手法と して,物体や地形に関し,視点からの距離や起伏の変化率 に応じて,距離の近い部分や起伏の激しい部分は LOD の 高いモデル(小さなポリゴン)で,遠い部分や起伏のなだ らかな部分は LOD の低いモデル(大きなポリゴン)で表 示するようにし,視点の移動に伴って,LOD を切り替えて いく手法がとられる.しかし,この手法については以下の 課題がある.

- 地形のように連続した領域をLODの高いモデル領域 とLODの低いモデル領域とで表示した際,詳細度の 異なるモデル領域同士の境界面において図5に示すような不連続面が発生する場合がある(場所的不連続性)

課題1と2を同時に解決する手法として開発した当社のア ルゴリズムを従来法と比較して以下に報告する.

5 基本的なポリゴン分割アルゴリズム

地形データを例として従来のアプローチを詳述する.図 6 に示すように模擬領域を経度方向と緯度方向で所定単位 ピッチに分割し,単位ブロックの配列として定義する.各 ブロックの中はn×nのグリッドで構成される碁盤目の座 標を付与されており,各グリッドは地図データに従って, それぞれ標高値を持っている.上記のブロックを三角形ポ リゴンで分割していく事で,大きな三角形で表示する部分



図 5 不連続面の発生:詳細度の異なるモデル領域同士の 境界面において不連続面が発生する.

緯度方向↓



図 6 模擬領域のブロック配列:模擬領域を緯度,経度 方向の配列に分割し,その配列の一要素が1ブロックと なる.



図 7 三角形化によるクラック:隣接する三角形の誤差判 定に無関係のため,境界部分にクラックを生じる場合が ある.

(地形起伏の変化が少なく標高値の類似したグリッドが連な る部分)や細かな三角形で表示する部分(地形起伏の変化が 激しく,グリッドの標高値変化が大きな部分)を自動的に 仕分けしていく.仕分けの判定基準として,視点からの距 離に比例した比較値(遠方ほど大)が設定される.図7(a) は,自動分割の途中を示したものである.三角形 abc で囲 まれる領域内の標高値は a,b,c 各点の標高値を頂点に持つ 三角形の平面上の点として一次近似できる.この一次近似 の値と実際の標高値との差を誤差と定義したとき,この誤



図 8 三角形の強制再分割:三角形 T の分割に際し斜辺 を共有する三角形が未分割の場合,クラックを生じない よう強制的に分割する.この操作 A-B-C-D-Cl-Bl-Al の 順に分割処理を行う.

差の最大値が比較値以上である場合は,三角形 abc が作る 平面で対象領域を表すことは不適切と判断し,三角形 axb と三角形 axc とにさらに分割される.上記誤差の最大値が 比較値以下になった時に,対象領域内は一つの平面で近似 しても良いと判断し、分割が終了する、こうして起伏の単 調な地形は大きな三角形で,起伏の激しい地形は小さい三 角形で模擬することができる.また,距離に比例した比較 値との対比で分割判定されるため,視点から遠方は大きな 三角形で,視点の近くは小さな三角形で詳細に模擬される こととなる.しかし,上記の再帰的分割法では,図7(b)に 示すような不連続面(クラック)が発生する場合がある.図 において三角形 abc では,誤差最大値が比較値以上であっ た(起伏の激しい部分が含まれていた)ため三角形 axb と 三角形 axc に分割されたが,三角形 dbc では誤差最大値が 比較値以下であった(起伏が単調であった)ため,さらなる 分割はされず,結果として直線 bc と折れ線 bxc (直線 bx と直線 xc とから構成)との間に不連続が生じている.

この欠点を補う方法として提案されたのが ROAM 法 (Realtime Optimally-Adapting Meshes)[3,4] である.こ の方法は上記の再帰的分割法で,三角形の一辺が分割され た場合,同辺を共有する三角形は強制的に分割するという 条件をアルゴリズムに付与するものである.この方法によ れば一方の三角形で分割された辺が他方の三角形で分割さ れないという不具合は解決されるが,図8に示すように, 強制的な分割が周辺の三角形まで影響を及ぼすため,模擬 領域全域の分割処理が終了するまで,最終的な分割形態が 定まらないという問題がある.三角形の分割度合が視点移 動に伴って切り替わる際の映像の不連続性(ポッピング) を解決する手段として,メタモルフォージングプロセスに ついて後述するが,同プロセスは,リアルタイム性を確保 するため,上記のブロック分割プロセスとパラレルに動作



図 9 地形三角形化誤差の評価範囲:図 10 の評価方法を 分割できなくなるまで再帰的に適用することで,クラッ クを生じないための評価範囲が求まる.



図 10 三角形の定義:三角形 T にクラックを生じないためには,内部の三角形 T_r , T_l のみではなく,周囲の三角 形 T_O , T_R , T_L を評価する必要がある.

させる必要がある.しかし,模擬領域全域の分割処理の終 了を待たねばならない ROAM 法においてはパラレル動作 は不可能である.

6 開発したポリゴン分割アルゴリズム

6.1 最大誤差に基づくエリア限定型分割

当社のポリゴン分割アルゴリズムの特徴は,三角形ポリ ゴンの再帰的分割プロセスの前段に,対象とする三角形が 分割されたと仮定した際に,その影響が及ぶ範囲を算出す るプロセスを組み込んだ点にある.

図9 に示した三角形 T の分割を考える.まず三角形 T が分割されたと仮定すると,ROAM 法と同様のアルゴリズ ムに従って隣接三角形の強制分割を行った際にその影響が どこまで及ぶかは,幾何学的に簡単に把握することができ る.図中 T の周りの三角形群で記載した部分がその影響下 にある領域である.プログラム上で同様の操作を記述する と次のようになる [1, 2].図 10 のようにいま分割を考えて いる三角形を T とし、その三角形に外接する三角形で斜辺 を共有するものを T_O 、直角をはさむ辺を斜辺とする三角形 を T_R 、 T_L とする.T を直角から斜辺に下ろした垂線で二 等分してできる三角形を T_r 、 T_l とする.error(T)を T 内 の格子点における標高と T 平面との差の最大値とする.三 角形 T の地形三角形化誤差 e(T)を次式で定義する.

$$e(T) = MAX\{er(T_O), er(T)\}$$
(1)

$$er(T) = MAX\{er(T_R), er(T_L), err(T)\}$$
(2)

$$err(T) = MAX\{err(T_r), err(T_l), error(T)\}$$
 (3)

MAX は { }の数値の内,大きい数値を選択する関数

er(T) = err(T) = 0となる最小三角形に至るまで上記計算 を再帰的に繰り返すことで分割の影響が及ぶ範囲を算出で きる.加えて,この影響範囲内での最大誤差および三角形 T が分割された際のクラックの発生しない分割パターンも 同時に決定されることとなる.こうして,影響の及ぶ範囲 が決定されたことを受けて,三角形 T を実際に分割すべ きか否かの判定を行うステップへと移る.ROAM 法では 個々の三角形について逐次誤差と比較値とを比べて判定を 進めていくが,当社アルゴリズム[1,2]においては,上記の 分割ルーチンの逆問題として,影響範囲下にある三角形の いずれかが分割されると、その影響はかならず三角形 Tの 分割に繋がることが容易にわかっているため,影響範囲内 での最大誤差を代表値として比較値と比べる事で三角形 T の分割,非分割を決定でき,計算済みの分割パターンから影 響範囲内におけるクラックの無い三角形分割形態を即時決 定できる事となる.結果として従来アプローチより極めて 効率的に,ブロックの三角形分割を実行することが可能と なる.また,分割の影響範囲が決定されているため,影響を 受けないことが判明した領域に関しては,メタモルフォー ジングプロセスをパラレルに走らせることが可能となる. 6.2 見込み角誤差によるメタモルフォージング

上記のアルゴリズムに従って,視点の移動にともなって LOD を切り替える際,図11に示すように,分割度合いの ことなる三角形が瞬時に入れ替わるため,映像が不連続に 変化してしまう.これを防ぐ目的で2つの分割形態の間に 遷移状態を設け,補間処理による中間的な形状を生成する ことで滑らかな変化を実現するメタモルフォージング処理 を行っている.ここで視点からの距離を基準に補間を行う と,図13に示すように視点の移動に伴って,標高差の大き な変化をともなう補間と標高差の小さな変化をともなう補



図 11 地形分割のポッピング:モデル切り替え境界にて 形状が突然変化する.



図 12 地形分割時のメタモルフォージング:遷移区間中 で形状が滑らかに変化する.



図 13 メタモルフォージング補間方法による違い:

間とが同時に起こるため(変化ステップが場所により異な るため)地形の変化に違和感を生じてしまう.これを防ぐ 観点から,見込み角誤差を基準に補間を行うアルゴリズム とした.このアルゴリズムでは,標高差の大きな変化の補 間は標高差の小さな変化を伴う補間より手前の時点から補 間がスタートし,より時間をかけて変化していくため標高 差の小さな変化を伴う補間と違和感なく進行し,より自然 な変形を実現できる.

7 PCIG での地形モデルの生成と表示

地形モデルの生成,表示アルゴリズムで生成した地形モ デルの映像例を図 14 及び図 15 に示す.この映像は,阿蘇 山近辺と富士山近辺を約 200m ピッチの標高データで表示 した映像である.遠方または起伏の少ない地形を大きな三 角形の集合体で模擬し,視点の近くまたは起伏の激しい地 形を小さな三角形の集合体で模擬できる.

8 むすび

今回,広領域の模擬視界発生装置に要求される地形モデ ルの生成及び表示方法について報告した.PCIG上での広 領域の地形モデルの効率的な発生方法に関して基本的なア ルゴリズムと実時間での表示を確認することができた.地 形モデルの生成及び表示方法について従来の模擬視界発生



図 14 地形模擬 (俯瞰図):高度約 30000m から阿蘇山を 俯瞰.約 19000 ポリゴン表示.



図 15 地形模擬 (鳥瞰図):高度約 9000m から富士山を 鳥瞰.約 24000 ポリゴン表示.

装置 (DiaSceneIG-95) との比較を表 1 に示す.この技術 は,航続距離が長く航空救難などに対処する救難へリコプ ターや潜水艦の探知と周辺海域の警戒監視・哨戒,遭難船 舶の捜索等の多様な任務を行う哨戒機の模擬視界発生装置 に適用する予定である.今後,以下の項目について開発を 行い,本装置の機能の拡張を図る予定である.

- 広領域のテクスチャ
- 地形と地物の自動合成
- 3次元海面波
- 赤外線模擬
- データベースの作成効率化

また,近年 CPU 及び GPU の性能向上にはめざましいもの があり,特に GPU では H/W に次々と新しい技術が実装 され,これに伴い新しい模擬手法が考案されている.今後 これらの技術を活用し,より訓練効果の高い,より実環境 に近い模擬が可能な模擬視界発生装置の開発を行っていく.

表1 地形モデルの生成と表示比較表

項目	DiaSceneIG-95	開発した PCIG	
訓練目的	操縦	救難,輸送,哨戒	
模擬範囲	日本の一部地方	日本全国	
	例:約 700Km 四方	約 3000Km 四方	
データベース容量	日本全国	日本全国	
	約 920Mb	約 220Mb	
地形モデル生成	事前生成	リアルタイム生成	
地球の丸み模擬	無	有	
リトリーブ機能	無	有	
更新レート	60Hz	60Hz	
使用 CPU(コア数)	1	4	

[執筆者紹介]



若林 知行 略歴 1989年入社,主に実時間コン ピュータグラフィックスの関 連の製品開発に従事,現在,技 術開発部映像自動合成システ ムグループ所属



川上 隆行 略歴 2001年入社,主に実時間コン ピュータグラフィックスのソ フトウェア開発に従事.現在, 技術開発部映像自動合成シス テムグループ所属

参考文献

- [1] 梶原,緒方,藤野: "次世代ビジュアル・システムの アルゴリズム,アーキテクチャ"三菱プレシジョン技報 Vol.1 pp.70-77(May.1992)
- [2] 梶原: "実時間シミュレータ用地形モデルの生成と表示の一方法"第14回シミュレーション・テクノロジー・コンファレンス Sess. 7-13(1995)
- [3] Duchaineau, Wolinsky, Sigeti, Miller, Aldrich, Mineev-Weinstein : "ROAMing Terrain: Real-time Optimally Adapting Meshes,

https://graphics.llnl.gov/ROAM/roam.pdf", 1997

[4] Turner :" Real-Time Dynamic Level of Detail Terrain Rendering with ROAM,

http://www.gamasutra.com/view/feature/3188/realtime_dynamic_level_of_detail_.php",2000


シミュレータ用電動コントロールローディング装置

齊藤 邦彦,齋藤 匡央

航空機操縦訓練用シミュレータには、パイロットが操縦装置を操作したときに手や足に伝わる反力を模擬する 反力模擬装置(コントロールローディング装置)が必要である.訓練用シミュレータの操縦席は動揺装置上に 組み込まれることもありコントロールローディング装置は、小型軽量化が望まれる.ここでは、減速機付き モータを使用し、当社従来製品比、体積36%,重量53%の小型,軽量の電動コントロールローディング装置 を開発し、訓練用シミュレータに適用したので、その概要について述べる.

1 まえがき

航空機操縦訓練用シミュレータは,基本的な操縦訓練の ほか機体の故障等非常時や緊急時の訓練,各種研究等様々 な用途に用いられる.このため,実機と同様の操縦感覚が 求められる.この操縦感覚を模擬する装置をコントロー ルローディング装置という.動力源は従来の油圧に代わり 現在では電気が主流になっており,電動コントロールロー ディング装置 (以下,電動 C/L*1) と呼ばれる.当社はこ れまで,航空機の操縦桿やペダル等の操縦装置や自動車の ステアリングやブレーキ,アクセルといった運転装置の電 動 C/L を製造し, 各種シミュレータに適用してきた.この 中で航空機用 C/L は,ボールねじによる直線駆動アクチュ エータ (リニア方式) であるため装置の構造,重量とも大き く,部品点数も多く改善が必要であった,近年,制御用計 算機の処理速度,サーボモータの性能,減速機の精度の向 上により,これまで模擬精度に課題のあった遊星ギア減速 機が適用可能となり、今回、遊星ギア減速機を用いた回転 駆動アクチュエータ (ロータリ方式)を採用し,部品点数の 少ない小型の電動 C/L を開発した.本装置を用いることに より設置スペースの少ない小型の汎用シミュレータにも適 用可能となったので,この内容について報告する.

2 電動 C/L の概要と方式

電動 C/L は,制御装置,擬似反力を発生するローディン グユニット (以下,L/U^{*2})及び接続ケーブルから構成され る.リニア方式電動 C/L の,シミュレータへの組み込み例 を図 1 に示す.

制御装置は,擬似反力演算処理,電源制御,動作状態の モニタ等の機能を持ち,制御計算機,パワーコントロール ユニット,ロードセル用アンプ,モータ用アンプから構成 される.訓練パイロットが操縦操作を行う操縦装置とL/U 間はリンク機構により接続され,L/U で発生した擬似反力 が伝わる仕組みである.電動 C/L の制御ブロック図を図2 に示す.

訓練パイロットが操縦操作を行うと操縦装置からリンク 機構を介して L/U のロードセルに操作力が入力され,ロー ドセル用アンプで増幅された操作信号が制御装置に入力される.

制御装置は操作信号と外部計算機からの設定条件,サーボモータの回転位置情報から反力演算を行いモータ用アンプを介して L/U に駆動信号を出力する.L/U が駆動することで操縦装置に反力が出力される.

電動 C/L の方式にはリニア方式とロータリ方式があり, 従来の電動 C/L は,模擬操縦感覚に優れる理由でリニア方 式が用いられた.近年,モータ,減速機,制御計算機等の



 $^{^{*1}}$ C/L : Control Loading

 $^{^{*2}}$ L/U : Loading Unit

方式項目	リニア方式	ロータリ方式
減速機	ボールねじ	遊星ギア
バックラッシュ	ボールねじ部分はほぼ 0. リンク機構の軸受け 部分に存在する. 0.08deg 以下	遊星ギアの値に等しい. 0.05~0.10deg 以下
大きさ	ボールねじの直線運動を回転運動に変換する リンク機構を持ち,小型化が難しい	モータと減速機及び,減速機と出力アームを直 接接続できるため小型化が容易
重量/部品点数	ボールねじの小型化が難しく,強度を得るため に構成品が大きく軽量化が難しい. 部品点数も多くなる.	構成部品が少なく軽量化が容易

表1 L/U の方式による比較



図 2 電動 C/L の制御ブロック図

構成部品の性能が向上しており, ロータリ方式の性能向上 が期待できる.また,市場要求は小型,軽量化へと変化し ており,小型,軽量化の実現に向け,ロータリ方式で検討 を進めることとした.

図 3 に L/U の方式と外観の比較について示す.リニア 方式はモータの駆動力をボールねじにより直線運動に変換 し,リンク機構を介して出力アームに駆動力を出力する仕 組みである.このため,装置の構成,重量とも大きく,部 品点数も多かった.これに対して,ロータリ方式は,モー タと減速機及び出力アームという簡単な構成であり,装置 の構成,重量とも小さく,部品点数も削減される.表1に L/Uの方式による比較を示す.

3 電動 C/L の設計方針

電動 C/L の開発目標として次の 3 点を重要視した.

- ① 出力トルクの標準化
- ② 出力精度の評価方法の確立
- ③ L/U の寸法,重量の軽減

出力トルクは実機の模擬に必要な反力を基準に決定した. この値は FAA^{*3} 及び MIL 規格 [1, 2] を満足するものであ

 *3 FAA : Federal Aviation Administration



(a) **リニア**方式電動 C/L



(b) **ロータリ**方式電動 C/L

図 3 L/U の方式と外観



図4 性能評価の試験ブロック図

る.出力の精度は,L/Uの出力アームにおける,スムース 性と安定性の2種類で目標仕様の数値を設定した.スムー ス性は基準信号(0.5Hz,振幅 ± 10degの正弦波)で動作 させた場合のモータ回転の反転時における追従性を評価す るもので,安定性と同様に出力アームに取付けた加速度計 により回転方向の反転時に発生する加速度を計測し,計測 結果の最大振幅と評価基準を比較する.安定性は基準信号 (0.125Hz,振幅 ± 10deg の三角波)で動作させた場合の一 定速度区間における追従性を評価するもので,出力アーム に取付けた加速度計により目標追従時に発生する加速度を 計測し,計測結果と評価基準を実効値で比較する.また,同 様に定格トルクに相当する負荷を与えた場合について,安 定性の評価を実施する.「図説エルゴノミクス」[3]の「振 動の感知と影響」の中で全身振動を人間が感知するレベル と許容限界を示した振動耐容度合いから,振動を不快に感 ずる平均ピーク加速度の最低レベル(0.05G)を評価基準と した.

4 性能評価

試作機を製作し操縦感覚に重要な要素である安定性とス ムース性の2種類についての性能評価を行った.性能評価 の試験プロック図を図4に示す.スムース性は,L/Uを基 準信号(0.5Hz,振幅±10degの正弦波)で動作させた場 合のモータ回転の反転時における追従性を評価するもので, 出力アームに取付けた加速度計により水平方向運動の加速 度を計測し,モータの回転方向の反転時に発生する加速度 変動を評価するものである(図5).加速度変動の最大振幅 (p-p)を基準値と比較評価する.安定性は,L/Uを基準信 号(0.125Hz,振幅±10degの三角波)で動作させた場合の 一定速度区間における追従性を評価するもので,出力アー ムに取付けた加速度計により水平方向運動の加速度を計測 し,理論的に加速度が発生しない区間において発生する加



速度変動を評価するものである(図6).加速度変動の計測 値と評価基準を実効値(rms)で比較する.安定性に関して は,無負荷の場合と,反力の常用域である,定格トルクの 50%に相当する負荷を与えた場合の2種類について評価を 実施する.

4.1 スムース性の評価

リニア方式とロータリ方式の電動 C/L について,スムー ス性の評価を実施した.ここで,加速度の計測結果は正弦 波状になるが,L/U の出力アームは回転運動するため,水 平方向の加速度成分と垂直方向の加速度成分の和が計測さ れる.評価では,水平方向の加速度と垂直方向の加速度を, 計測結果から減じ,その差分を求め評価を行った(図7).

評価結果を図 8 及び表 2 に示す.この結果,ロータリ 方式に比べリニア方式の方が,全体に加速度の変動が大き い結果が得られた.しかし,どちらの方式もスムース性の 基準値を満たす結果であり,スムース性に関しては良好で あった.







表 2 2	スムース性の評価結果			
性基準	方式	評価結果		
0.05	リニア方式	0.0473Gp-p		
Gp-p 以下	ロータリ方式	0.0355Gp-p		

4.2 安定性の評価

リニア方式とロータリ方式の電動 C/L について, 安定性 の評価を実施した.ここで,L/Uの出力アームは回転運動 するため,加速度の計測結果には,水平方向の加速度成分 以外に垂直方向の加速度成分が加わり三角波状の波形が計



図9 安定性の評価方法

測される.計測結果から垂直方向の加速度を減じ,水平方 向の加速度を求め,その一定速度運動部分の加速度変動に ついて実行値で評価を行った (図 9).

無負荷時のリニア方式とロータリ方式の電動 C/L の評価 結果を図 10 に示す.無負荷ではリニア方式とロータリ方 式でほぼ同等の結果であり,どちらも基準値を満足する.

同様にL/U出力アーム部に常用出力トルク相当の負荷 (定格トルクの 50 %) を加えた場合の評価結果を図 11 に示 す.負荷を加えた場合には,ロータリ方式で加速度変動が 悪化する傾向が見られた.これは,遊星減速機の歯車の,







図 11 安定性の計測結果 (負荷 49[Nm])

安定性基準	方式	無負荷	負荷 49NM
0.0177	方式	$0.0051 \mathrm{Grms}$	$0.0052 \mathrm{Grms}$
Grms 以下	方式	0.0048Grms	0.0053Grms

表3 安定性の評価結果

歯部の弾性変形による誤差 (ピッチ誤差) が増大したためと 考えられる.安定性の評価結果を表3にまとめる.

この結果,どちらの方式も常用出力トルク相当の負荷範 囲では十分に安定性の基準値を満たす結果となった.ロー タリ方式は負荷の増加に伴い安定性が劣化する傾向にある が,常用域ではリニア方式と同等以上の安定性を確認する ことができた.

5 設計結果

今回開発したロータリ式電動 C/L の設計結果を表4 に示 す.結果としてリニア方式とほぼ同等のスムース性,安定 性を有する電動コントロールローディング装置を,体積比 36 %, 重量比 53 %で実現することができた. また, 部品点数を 27 %削減することができ,組立時間を 50 %短縮することができた.

6 むすび

今回開発した電動 C/L は,小型,軽量化と部品点数の削減を実現し,新しい汎用シミュレータ(回転翼機用)へ適用 することができた(図12).回転翼機では,サイクリック・ スティックが前後・左右の2軸,コレクティブ・レバーと ラダー・ペダルがそれぞれ1軸の動作を行うため,合計4 つの L/U が必要となり,結果として,体積0.117m³,重量 70kgを削減することができた.性能面ではロータリ方式 は,安定性において常用域以上の負荷特性がリニア方式に 比べ劣ることがわかった.今後,この点について引続き改 善を行う.リニア方式については,より高出力が必要な用 途に適しており,必要に応じて適用して行く.今後も引き 続き,様々な要求に対応すべく改善を続けて行きたい.

項目		目標仕様	ロータリ方式電動 C/L	リニア方式電動 C/L
定格出力トルク		90 [Nm]以上	95 [Nm]	120 [Nm]
山力城南	安定性	0.0177[G]rms 以下	0.0048~0.0053[G]rms	0.0051~0.0052[G]rms
山乃相及	スムース性	0.0500[G]p-p以下	0.0355[G]p-p	0.0473[G]p-p
L/Uの寸法 Hx WxD		300x300x400 [mm]以下	229x200x364 [mm] (体積比 36%)	300x170x900 [mm]
L/Uの重量		20 [kg]以下	19.5 [kg] (重量比 53%)	37 [kg]
L/Uの部品点数		20%削減	88 点(27%削减)	122 点
L/Uの組立時間		20%削減	4hr(50%削减)	8hr

表 4 ロータリ式電動 C/L の設計結果



図 12 ロータリ式電動 C/L の適用例

謝 辞

本装置の開発にあたり,ご協力頂きました関係者の方々 に深く感謝申し上げます.

参考文献

- Flight Training Device Qualification FAA AC120-45A/40B
- [2] Helicopter Flying and Ground Handling Qualities;General Requirements for MIL-H-8501A
- [3] 野呂影勇編集 図説エルゴノミクス 日本規格協会 1990

[執筆者紹介]





齊藤 邦彦 略歴 1990 年入社,各種シミュレー タの電気設計に従事.現在,シ ミュレーション技術部技術1 課副課長

齋藤 匡央 略歴 1990 年入社, 各種シミュレー タの電気設計,制御システム 設計に従事.現在,シミュレー ション技術部技術1課



T-4 フライト・シミュレータ整備及び学生訓練支援について ^{訓練機材の役割}

島田 真介,香川 真治

航空自衛隊芦屋基地(以下「芦屋基地」)に所在する第13飛行教育団は,航空自衛隊の戦闘機操縦者を育成する 飛行教育部隊(基本操縦(T-4)前期課程)で,毎年75名ほどの学生が定期的に入校してくる.防府北及び静浜 基地のプロペラ機(T-7初等練習機)での訓練を終えた飛行学生たちは,初めてのジェット機での訓練を行う ため,T-4型フライト・シミュレータ3号機,4号機(以下「シミュレータ」)にて操縦法,緊急時の対処方法 等を学ぶ.尚,1号機,2号機は第1航空団浜松基地に納入されている.本論文では,芦屋基地に学生の教育 訓練目的で納入されたシミュレータの役割及び駐在技術員による委託整備と学生訓練支援について紹介する.

1 まえがき

T-4型フライト・シミュレータ3号機,4号機(以下「シ ミュレータ」)は、三菱プレシジョン株式会社(以下当社) が設計・製造して3号機を1998年6月に、4号機を2000 年2月にそれぞれ納入し、今日まで地上訓練装置としてパ イロット育成にご活用頂いている.芦屋基地に限らず教育 部隊は確実に基礎課程を習得させた学生を上級課程へ送り 出すことが使命であり、訓練カリキュラムの忠実な実施が その後のパイロット配備計画にも影響するため、教育課程 に空白が生じることは許されない.したがってシミュレー タ訓練も計画を阻害することの無い様、機材の高稼働率を 維持するべく委託整備契約により整備員の常駐体制をとっ て訓練支援、定期整備、計画外整備を行い、効率的な訓練 環境を提供し、教育計画の安定的な遂行に寄与している.

2 シミュレータについて

シミュレータは油圧式 6 軸動揺装置及び投影式視界装置を有したフルフライト・シミュレータである.図1にシ ミュレータの構成.表1に各装置機能概要を述べる.T-4 中等練習機(以下「実機」)の飛行及びエンジン性能・特性 並びに航空機各系統及び搭載機器の機能・性能(操舵・操 縦感覚,飛行感覚,飛行環境,窓外視界,音響等)を忠実に 模擬し,操縦席内部の座席,操縦装置,計器,補機類等は実 機と同様の外観,配置がなされている.またその機能も実 機と同様な動作を模擬しており,飛行訓練に必要な地上操 作,離着陸,空中操作,計器飛行,編隊飛行,緊急時対処操 作等の教育訓練を安全かつ効率的に行うことができる.

3 委託整備について

当社が行っているシミュレータの整備には,以下に示す 3つの方式がある.

- 顧客が対応できない故障が発生し、顧客からの要請が あった時のみ人員を派遣するオンコール方式.
- ② 定期的に人員を派遣して整備を行う巡回方式.(日常的な整備は顧客が行い,突発的な故障等に対しては① に準じる)
- ③ 当社社員を常駐させ,保守全般を請け負う委託整備 方式.

これらの整備方式は,システムの構成規模,運用形態, 使用頻度等の違いにより,採用する整備方式が異なってく る. 芦屋基地のシミュレータはコックピット周辺に大型の ドームスクリーン方式の模擬視界装置,加減速感や機体変 位が体感できる油圧式6軸モーション(模擬操縦席動揺装 置)等を有した大きなシステム構成であることと,年間を 通じて多くの学生が緻密な訓練スケジュールに沿って使用 し,稼働率も極めて高いことから,③の委託整備の方式を 採っている.

委託整備の中で実施している定期検査は,日々点検,毎 週検査,毎月検査,3ヶ月検査,6ヶ月検査,1年検査があ り,それぞれの経過時間による磨耗や変動部位の測定/調整 を,決められた手順/内容に沿って実施している.これらの 検査を行うことで磨耗の度合いや劣化の兆候を把握でき, 事故(災害)や機器の故障による運用制限を未然に防止し, 性能維持と安定運用の提供が可能となるので,非常に有効 である.仮に定期検査で予防できなかった突発的な故障が 発生した場合,計画外整備として故障部品の特定や,部品 交換までの仮処置を整備員が迅速に行うことができるので, 運用の中断,停止を最小限にとどめることが可能である. 図2に定期検査風景を示す.



図1 シミュレータの構成

表1 各装置の機能概要

装置名	機能説明
模擬視界装置部	コンピュータ・グラフィックの模擬視界映像を、模擬操縦席周辺に配置されたドーム スクリーン及びプロジェクタにより操縦者に模擬視界として提供する.
模擬操縦席 動揺装置部	模擬操縦席部を動揺させることにより,操縦士に体感を与え,飛行感覚及び振動感覚 を模擬する.
油圧発生装置部	模擬操縦席動揺装置部等に必要な高圧作動油を提供する.
模擬 G 装置部	模擬操縦席内の耐Gスーツに対し,実機の運動中に発生する加速度の変化に応じる空気圧の変化を模擬する装置.
模擬操縦席部	T-4 型航空機の前部操縦席を忠実に模擬している.
計算処理装置部	運用,管理支援,自己診断及び支援の各プログラムの実行とこれらのプログラムに必要なデータの入出力を行う.
電子回路装置部	信号変換装置及び電源制御装置で構成される.
教官卓部	シミュレータの操作,監視等を行う.



図2 定期整備風景

4 訓練支援

委託整備契約により基地に常駐している駐在員が,運用 時の便宜を図るために訓練支援を行っている.ここでは芦 屋基地で行われている具体的な訓練支援について述べる.

通常,訓練を行う学生は模擬操縦席に乗り込み,教官は教 官卓部で訓練内容に応じた指導・機材操作を行い,駐在員は その支援を行っている.駐在員は,学生がその日実施する カリキュラムに応じた初期設定,環境設定,教官の要求に 応じた模擬故障の導入等を,的確かつ迅速に行わなければ ならない.教官卓の操作以外にも,訓練カリキュラム,実 機の飛行特性,故障した際の対応などを充分に理解した上 で,教官及び学生との連携を取りながら操作を行っている.



図3 訓練風景

これにより教官及び学生は,教官卓の操作に気を取られ ずに訓練に集中することができ,効率的に訓練を進めてい る.また,シミュレータ訓練のメリットとして天候に左右 されず,全てのユーザーに対して同一条件の下で訓練する ことができるので公平な技量評価が可能となる.図3に訓 練風景(教官卓部)を示す.

芦屋基地のシミュレータは,学生による操縦課程訓練が 主体であるが,実機整備員のエンジン始動訓練,新任教官 の操縦訓練等にも使用されている.以下に各訓練における シミュレータの位置づけ・役割を述べる.

- 4.1 学生による操縦課程訓練
- (1) 実機操縦前の訓練

芦屋基地に入校する学生は初めてジェット機を操縦する ので,まず基礎知識(機体の構造,エンジン始動までの手 順,操縦法,故障時の対処法など)を学び,実機を操縦する 前に以下に示す訓練をシミュレータで行う.

① コックピット着座の訓練

学生は実機訓練時と同じ装具を身につけシミュレータ の操縦席に乗り込み,装具の操縦席への取り付け方, シート及びラダーペダル位置の調整法などを訓練する. シミュレータの構造上,コックピット周辺に広い空間 と搭降乗用のステップ,補助教官席が設置されている ので,教官が学生に直接指導し易く,他の学生も間近 で装着の訓練を見学することができる.

② エンジン始動及び地上滑走前点検の訓練 コックピットに乗り込んだ学生は、実機と同じ手順で エンジン始動及び地上滑走前点検を行う、シミュレー タの場合、手順を間違えても機体の破損、火災等の危 機的状況を伴わないので、実機経験の無い学生も安全 に訓練を行うことができる。

③ 離陸前点検の訓練

地上滑走中に離陸前点検を実施する.シミュレータの 場合,風向きによる使用滑走路(離陸方向)の制約を 受けないので,風向き(風上風下)に応じた滑走路進出 経路を均等に体験することで,バランス良く訓練する ことができる.

④ 離陸・巡航・着陸の訓練 離陸訓練の際,実機操縦経験のない学生は,ジェット 機の速度感に慣れていないこともあって,離陸操作が 遅れてしまうことがある.しかし,シミュレータでは 反復訓練することができるので,速度に対する感覚を スムーズに習得することができる. 巡航・着陸訓練では,視野角の広い模擬視界により地

上の目標物を確認しながら行う.コンピュータ・グラ フィックにより実視界と同等の景色を窓外視界とし て見ることができるので,学生は実機操縦前に操縦者 負担度の大きい着陸操作を安全に且つ繰り返し訓練で きる.

- ⑤ 着陸後点検及びエンジン停止の訓練 滑走路に着陸後,駐機場まで地上滑走しながら着陸後 点検を実施する.駐機場に移動した後,エンジン停止 を行う.
- ⑥ 緊急手順の訓練

シミュレータには,実機で起こり得る緊急事態をプロ グラムさせており,任意に導入することができる.学 生は,安全に緊急事態を体験し,対処要領を繰り返し 訓練することができる.

この訓練は,シミュレータの最も優れた機能の1つで あり,重要な役割を担っている.例を挙げると,実機 訓練ではエンジンの故障を想定し1発のエンジン出力 を抑えて行う離着陸訓練,フラップ(高揚力装置)の 故障を想定し,フラップを使用せずに行われる着陸訓 練等を体験的に実施するが,あくまで想定上の擬似体 験であり,実際の緊急事態を体験することはきわめて 危険である.しかし,学生はいかなる緊急事態にも的 確かつ冷静に対応することが求められるため,シミュ レータでこれらの訓練を繰り返し行うことにより,安 全に緊急手順を習得することができる.

更にここでは緊急脱出の訓練も行う.これは最高レベ ルの緊急事態で,座席ごと機外へ射出して脱出するも のであるが,実機での訓練は,人体への影響と機体の 損壊を伴うので事実上不可能である.シミュレータで の射出手順/操作訓練では,教官卓で射出時の機体の姿 勢,パイロットの着座姿勢等の指導や評価を繰り返し 行うことができる.

⑦ 空中操作の訓練

航空機の基本的な操縦法,緊急手順を修得した学生は, 航空機の操縦方法及び操舵感覚を習得するための空中 操作訓練を行う.空中操作は,機外の目標物により自 機の飛行状態を把握することを主とし,併せて計器類 を参照することで所望の飛行姿勢を確立させる.

これらの空中操作の訓練においても目標物を模擬視界 で確認しながら行う.学生は,機体性能及び運用限界 付近の難度の高い空中操作もシミュレータで安全に訓 練することが可能である.

(2) 各カリキュラムの訓練

学生はシミュレータで所定の訓練を行った後,実機にて 各カリキュラムの訓練を行う.実機訓練が開始された後も, 以下に示すカリキュラムの内容に応じてシミュレータ訓練 を行う. ① 編隊飛行の訓練

空中戦闘は一般に編隊をもって行われるため,編隊長 機を中心とした各機の強固な信頼関係,相互支援,優 れた操縦技量と状況判断が欠かせない.学生はシミュ レータで編隊離陸,空中集合,基本隊形訓練を行い実 機訓練に備える.

編隊長機との距離を一定にするためのエンジン出力操作,コックピットからの長機の見え方など,シミュレー タを用いて確認する.

計器飛行の訓練

計器飛行は,景色を目視せずに計器を頼りに飛行する ことであり,雲中や霧等により視界が悪く地平線や地 上目標を基準とした飛行姿勢の維持が困難になった場 合を想定し,装備された計器だけで飛行する重要な訓 練である.

シミュレータでこの訓練を行う場合,離陸してすぐに 雲中に入るように設定する.計器だけを頼りに航空機 の出力と姿勢を確立させ,上昇・下降,旋回等の訓練 を行う.ここで重要なことは,シミュレータの計器の 動きや操舵感覚が,実機のそれを忠実に模擬している ことである.実機の飛行特性と外気温度等をもとにエ ンジン出力と姿勢を確立して,理論通りの速度,旋回 率を得ることができないと,シミュレータで訓練した ことが実機訓練に反映できなくなる恐れが生じる.ま た,他にも雲中での異常姿勢からの回復訓練や,計器 のみで着陸位置まで飛行する TACAN (Tactical Air Navigation)アプローチ訓練とGCA(Ground Control Approach) 訓練が行われる.特にGCA 訓練では,管 制官による誘導をコンピュータで作られた人工音声で 行っている.これにより専門の管制官役の教官が居な い状態でも訓練を行うことができる.

(3) その他の訓練

学生は、今自分たちが行っているカリキュラムを習得す るために、実機訓練へ移行してからも度々シミュレータで 自習を行っている、学生が一人の場合でも駐在員が教官卓 の操作を代行し、自習/復習を行うことが可能である、ま た、操縦訓練の他にも、机上で導き出した飛行理論の確認、 検証も行うことがある、

4.2 実機整備員のエンジン始動訓練

実機整備員のエンジン始動訓練においてもシミュレータ が活用されている.パイロットと同じようにエンジン始動 を行うので,シミュレータで操作手順の練習及び動作の確 認等に使われることもある.

4.3 新任教官の操縦訓練

シミュレータは新任教官の操縦訓練にも使用される.他の基地から赴任してきた教官は,改めて T-4 の操縦手順や 芦屋基地周辺の飛行経路の確認のためシミュレータを使用 することがある.ここで教官はシミュレータの操縦感覚を 把握し,教官卓の操作法を習得する.

5 むすび

近年,計算機及びコンピュータ・グラフィック(CG)性 能の飛躍的な向上により,シミュレータで体験できる仮想 空間がより現実に近くなってきた.特に CG による模擬映 像が,実映像と同じレベルにまで向上している.これらの 機能を持ったシミュレータは車輌,鉄道,船舶,航空機の 様々な状況に応じた運転や操作等,社会のニーズに合わせ て幅広く活用されており,当社が製造・納入したシミュレー タも,芦屋基地の飛行訓練を一例に大いにご活用頂いてい ることが分かる.また故障や緊急時の処置の訓練が災害を 伴うことなく体験できることから,シミュレータを用いた 教育・訓練の必要性や依存度が高まってきている.これら より,我々駐在員も,今後一層のシミュレータへの関心が 広がることを期待すると共に,お客様がご満足頂ける教育・ 訓練環境の整備に貢献する所存である.

最後に,芦屋基地で所定のカリキュラムを修了した学生 たちは次の赴任先である浜松基地(基本操縦(T-4)後期課 程)へ赴くことになる.そこでの操縦課程教育の一部にも 当社が製造・納入したシミュレータが使われており,パイ ロット育成に必要不可欠な存在となっている.浜松基地で の所定の課程を修了した飛行学生たちは,航空き章が与え られ,戦闘機パイロットとして多岐に及ぶ防空最前線の任 務に就くことになる.それぞれの道で大いにご活躍される ことを祈念してむすびとする.

謝 辞

本論文執筆にあたり、ご協力頂いた「第13飛行教育団」 の方々には、深く感謝申し上げます.

[執筆者紹介]



香川 真治 略歴 1997年入社,各種シミュレー タ表示装置設計を経て,防衛 省向けシミュレータの保守整備に従事.現在航空自衛隊 T-4 訓練シミュレータの保守整備

を担当.芦屋基地 駐在員



島田 真介 略歴

1990年入社,民航向けシミュ レータの保守整備を経て,防衛 省向けシミュレータの保守整 備に従事.現在航空自衛隊 T-4 訓練シミュレータの保守整備 を担当.芦屋基地 駐在員



人工衛星姿勢制御用磁気軸受フライホイール

佐藤 典夫, 齊藤 光伯*

フライホイールは衛星の姿勢制御に欠くことのできない機器である.衛星の姿勢制御能力の喪失は電力の喪失, ひいてはミッションの喪失に直結することから,フライホイールには非常に高い信頼性が要求されている.磁 気軸受は非接触で機械的摩耗のない軸受システムであり,玉軸受では必要になる長期の寿命試験評価を必要と しないシステムである.さらにこの軸受システムの制御回路をデジタル制御化することで,回転するロータの 軸振れを抑える高度な制御により低擾乱化を実現した磁気軸受フライホイールを開発した.

1 まえがき

玉軸受を用いたフライホイールは、古くから人工衛星の姿 勢を安定化する有効な手段として、多くの衛星システムに 利用されている・軸受の寿命がフライホイールの寿命を決 め、人工衛星全体の信頼性に大きく影響を及ぼすことにな るので、軸受の信頼性を確保することが重要な課題となって いる・

宇宙航空研究開発機構 (JAXA) 宇宙科学研究所と三菱電 機(株) 先端技術総合研究所は、玉軸受を使わない方式とし て、人工衛星姿勢制御用磁気軸受フライホイールの試作研究 [1] および磁気軸受フライホイールを用いた人工衛星の姿勢 制御系の研究 [2] について長きにわたり研究開発を継続し てきた.三菱プレシジョンもこの磁気軸受フライホイール の衛星搭載化を目指し、その開発に参画している [3].

一方, 近年観測衛星をはじめ, 衛星の姿勢・指向制御要求 が高度化し, フライホイールに対して振動擾乱の低減が求め られるようになってきた.当初, 磁気軸受フライホイールの 制御回路はアナログ回路で構成されていた.その後, 宇宙環 境使用に耐えうる CPU が利用可能になったため, これを用 いて制御回路をデジタル制御化することで, 回転するロータ の軸振れを抑える高度な制御が実現可能になった.これを 応用し, 三菱プレシジョンと三菱電機(株) 先端技術総合研 究所は, 宇宙航空研究開発機構 (JAXA) と協力し, 擾乱発生 要因を考慮した制御系を構成した傾斜磁極磁気軸受フライ ホイールの研究にて, 磁気軸受フライホイールの振動擾乱の 低減を図ってきた [4].また, 宇宙機への搭載に向けて小型 軽量化や耐環境性及び高信頼化設計についても検討を実施 した [5].

2002 年度には、宇宙環境信頼性実証システム実証衛星 2 号機 (SERVIS-2) に搭載し、軌道上評価を行うことが決ま り、上記研究成果をベースに、磁気軸受ホイール実験装置 (MBW^{*1})の宇宙実証モデルの設計・製造・試験評価[6,7] を行った.MBW は衛星システムに組み込まれ,すでにシ ステム試験を完了しており,2010年6月にロシアのプレセ ツク射場よりロコット^{*2}で打上げられ,1年間の軌道上実験 を実施する予定である.

本論文は、この SERVIS-2 磁気軸受ホイール実験装置 (MBW)の開発について報告する.

SERVIS は、経済産業省の監督のもとに新エネルギー・産業技術総合開発機構 (NEDO) からの委託を受けて(財)無 人宇宙実験システム研究開発機構 (USEF) が開発を進めて いる宇宙実証システムである.

- 2 M B W の概要
- 2.1 MBWの開発仕様

SERVIS-2 搭載の目的は、地上では次に示す ①~③の理 由で評価が困難な磁気軸受の特性を軌道上で評価すること を目的としている.

- 1 G環境下では、磁気軸受の上側電磁石に大きなバイ アスが加わるため、無重力状態と軸受制御特性が異なる.(短時間の特性評価は落下試験でも可能だが、長時間の特性評価は困難である.)
- ② 軸受制御特性が異なると擾乱特性も異なる.
- ③ 磁気軸受制御系と衛星ダイナミクスとの干渉を評価する必要があるが、地上での磁気軸受浮上動作による衛星構体の姿勢変動は測定困難である.

表1にMBWの開発仕様諸元を示す.MBWにて最大回転 数を4000rpmとしているのは、衛星電源電圧の上限から回 転数と出力トルクをトレードオフしているためであり、磁 気軸受としてはさらに高速化や高角運動量化も可能である. また,MBW は耐機械環境性が高く、擾乱性能に優れ、使用 温度範囲の広いシステムである.

^{*} 三菱電機 (株) 先端技術総合研究所

^{*1} MBW: Magnetic Bearing Wheel (磁気軸受ホイール実験装置)

^{*2} Rockot:ロシアの衛星打ち上げ用ロケット

	磁気軸受フライホイール	玉軸受フライホイール
	SERVIS-2 MBW	(参考)玉軸受フライホイール
	(磁気軸受ホイール実験装置)	(Type L トルクアップ型)
製造業者	三菱プレシジョン(株)/三菱電機(株)	三菱プレシジョン(株)
最大角運動量[Nms]	30	80
最大回転数[rpm]	4000	6000
最大出力トルク[Nm]	0.5以上@4000rpm	0.4以上@2000rpm 0.2以上@6000rpm
"将事些 1 MI	ピーク:400@4000rpm,0.5Nm (軌道上) (ピーク:400@6000rpm,0.2Nm)	ピーク:220@2000rpm, 0. 4Nm ピーク:220@6000rpm, 0. 2Nm
川貨电기₩」	定常:66以下@4000rpm(軌道上) (定常:81以下@6000rpm)	定常:33 以下@6000rpm
電源電圧	30~52V	30~52V
信号インタフェース	アナログ/デジタル	アナログ/デジタル
回路一体/分離	一体	一体
質量[kg]	19	11
寸法[mm]	ϕ 346 × 164	ϕ 365 × 145
機械環境(実効値)	面外 193 m/s²(19.7Grms) 面内 138 m/s²(14.1Grms)	面外183 m/s²(18.7Grms) 面内110 m/s²(11.2Grms)
擾乱	並進 0 1N 以下	並進 1 ON 以下
J&H¥	回転: 0.1Nm以下	回転: 0.2Nm以下
使用温度	動作時:-15~+55	動作時: -5~+60
2000	非動作時 -30~+60	非動作時:-30~+70
寿命	軌道上:10年	軌道上:10年
磁気軸受制御型	5 車由	N/A

表 1 SERVIS-2 磁気軸受ホイール実験装置 (MBW) の開発仕様諸元



図1 MBW外観図



図 2 MBW形状図



図3 MBW回転部



図 4 M B W磁気軸受部

図1に開発した MBW の外観図を、図2に形状図を示す. また,図3に製造中の MBW の回転部(回転ロータ)を、 図4に磁気軸受部(電磁石,変位センサ等)を示す.

2.2 軸受動作原理

磁気軸受の動作原理を以下に述べる.図5に磁気軸受部 の構成・動作説明図を、図6に基本的な軸受制御プロック図 を示す.

磁気軸受の軸受制御は,基本的に回転ロータを常に中心 位置(ゼロ変位)になるように制御することを目的として いる.

軸受制御器は、ロータ変位指令(ゼロ変位)に対する ロータの3軸並進変位 $(\Delta x, \Delta y, \Delta z)$ と2軸回転変位 $(\Delta \theta x, \Delta \theta y)$ を引き戻す方向に軸受力指令 (Fx, Fy, Fz)および軸受トルク指令 (Mx, My)を生成する.この制御 器は、微分先行型の比例+積分の要素からなる.

次に,この5軸成分を6個の傾斜型電磁石の吸引力に配 分する座標変換(1)を行い,電磁石吸引力指令を生成する. ここで,電磁石吸引力は電流と電磁石ギャップ長に依存する 非線形な特性を持つ.そこで非線形補償器は,ロータ変位 から座標変換(3)によって推定された電磁石ギャップ長を 使って電磁石吸引力指令を補正した電磁石電流指令を生成 する.この電流指令に基づき,電流アンプにより電磁石を励 磁し,電磁石吸引力を発生させる.

これら 6 個の電磁石が発生する吸引力を受けて回転ロータが運動する.この時の回転ロータの変位を 6 個の傾斜配置された変位センサで検出する.6 個の変位センサ出力は,座標変換 (2) により,ロータ変位 $(\Delta x, \Delta y, \Delta z, \Delta \theta x, \Delta \theta y)$ に変換され,これをロータ変位指令にフィードバックすることで 5 自由度(並進3軸と回転2軸,ロータの回転(θz)は除く)に対して中心位置を保持するよう制御される.

また、ロータの回転機構は DC ブラシレスモータ機構で ある.ロータの回転軸回りの位相角 (θz) をエンコーダで







図6 基本的な軸受制御ブロック図

検出し, 位相角に合わせたモータコイルを電流駆動すること でトルクを発生させ回転を制御する.

3 MBWの設計

3.1 高信頼性化設計

宇宙機搭載アクチュエータとしての信頼性を高めるため に、次に示す設計を実施した.

(1) 電磁石構成

一般的な5軸制御方式は10個(=2個ペア×5軸)の 電磁石およびその駆動電気回路を必要とするため,部品点 数が多く,質量増加と信頼性低下を招く.MBWでは,電磁 石の配置を工夫し,図5に示すように必要最小限の電磁石6 個をスキュー配置した5軸制御方式(並進3軸,回転2軸) とした.

(2) 小型軽量化

小型軽量化のため、回転ロータ機構部と駆動制御回路部を 一体化した.

また、磁気軸受は構体と回転ロータの間にその非接触浮上 に必要なギャップ隙間をもつ.打上環境においては、この 隙間の移動を抑えるためにロンチロック機構が必要とされ るが,MBW ではこのロンチロック機構なしでも機械環境に 耐えられる構造とした.ロンチロック機構無しの構造にて、 実効値 193.1m/s²(19.7Grms) を印加して正常に動作する ことを確認した.

表 2 M B W 信頼度予測 (残存確率)

機種	5年	10 年
磁気軸受ホイール実験装置	0.970	0.931
玉軸受フライホイール	0.961	0.924

(3) 多数決冗長,2 重冗長

CPU 回路の SEU^{*3}対策として 3-CPU による多数決冗 長方式とした.図7に3重化多数決系の確率モデルを示す. このモデルより CPU3 系のうち1系の故障 (2系は正常)で も残存できる構成を採用した.

変位センサ・モータ駆動回路においては,正常/異常の判 定は上位の 3-CPU にて実施することで、2 重冗長構成を採 用した.図8に2 重化比較系の確率モデルを示す.このモ デルより変位センサ,モータ駆動回路は、2 系のうち1 系の 故障でも残存できる構成を採用した.

(4) 信頼度予測と寿命

上述の高信頼性化設計に基づいて MBW の信頼度予測を 解析した結果を表 2 に示す.

以上のように、高信頼性化設計を採用することにより、玉 軸受フライホイールを上回る信頼度を有していることが確 認できた.



図8 2 重化比較系のマルコフモデル

表 3 M B W 擾乱評価 (4000 rpm)

軸	擾乱実測値 (地上試験)	擾乱推定値 (軌道上)
X	0.37N	0.097N
Y	0.22N	0.059N
Ζ	0.48N	0.065N
X回転	0.050Nm	0.0149Nm
Y回転	0.097Nm	0.0290Nm

3.2 低擾乱化設計

低擾乱化を実現するため、次に示す設計を実施した.

(1)5 軸制御方式

磁気軸受制御により、ロータの静不釣合い、動不釣合い等 により発生する並進力 / トルク擾乱を補正できるようにす るため、全方向を能動制御できる 5 軸制御方式の磁気軸受 とした.

(2) デジタル制御

複雑な制御を小型に実装するため,CPU によるソフト ウェア制御を核とした構成とした.CPU は SERVIS-1 に 搭載された SIS^{*4} にて軌道上実証されたものを使用した. (3) 低擾乱制御

磁気軸受の回転に起因する擾乱を低減するための低擾乱 制御系を組込んだ.図9にその低擾乱制御系を示す.また, 図中①~③の低擾乱化対策について以下に示す.

① ロータの静不釣り合い、動不釣り合いによる擾乱

回転ロータの回転軸と慣性主軸のずれは、回転数に同期 した並進力 / トルク擾乱として現れる.回転ロータが 慣性主軸まわりに回転するように、ロータ変位指令を変 化させる(フィードフォワードする)ことで擾乱を下

*4 SIS: Satellite Controller Integrated with Star Sensors (スター センサ統合型衛星制御装置) げる.ここでのフィードフォワード量は,地上での擾乱 測定から擾乱量が最小になるよう調整した値をフィー ドフォワードしている.

将来的には加速度センサ等にてリアルタイムで測定した擾乱をフィードバックすることも可能である.

- ② 変位センサ検出面のずれ・歪み 回転ロータと変位センサ検出面の機械的なずれは、回 転角度に同期した変位センサ出力の変動として現れる. また、検出面の機械的な歪みは回転数の高調波として現 れるため、これらを回転角度に同期させて補正する.
- ③ 電磁石磁極面のずれ・歪み
 - 回転ロータと電磁石磁極面の機械的なずれは、回転角度 に同期した電磁石ギャップ長の変動として現れる.ま た、磁極面の機械的な歪みは回転数の高調波のギャッ プ長変動として現れる.ここで、回転ロータが慣性主軸 回りで安定して回転するためには、このずれ・歪み量を ロータ変位より求めた電磁石ギャップ長を回転角度に 同期させて補正することで、一定な電磁石吸引力を発生 させることができる.

MBW の擾乱評価を表3に示す.この結果,地上試験で は並進力擾乱 X,Y,Z が仕様値0.1N をオーバーしている. これは1G 環境下のため、ロータ自重支持のためのバイアス 吸引力を印加していることに起因している.地上試験結果 からこのバイアス成分による発生擾乱の影響を除いた場合 の解析では、表3に示すように仕様値を満足できる予測結 果が得られている.最終的にはSERVIS-2の軌道上実験に てその効果を確認する.

軌道上での擾乱値は,すでに地上で測定した擾乱値とその時の変位センサ信号および電磁石電流指令値データを元に,軌道上にて測定した変位センサ信号および電磁石電流指 令値から推定して評価する.



図 9 低擾乱制御系をもつ軸受制御ブロック図

4 むすび

本稿にて SERVIS-2 磁気軸受ホイール実験装置(MBW) の開発について述べた.磁気軸受という技術は地上では目 新しい技術ではないが,軌道上のアクチュエータに応用す ることで,今後ますます高まる観測衛星の高精度化の為に, 低擾乱を実現するための有効な方法であると考える.今後 SERVIS-2 の軌道上実験をとおして,磁気軸受フライホイー ルとしての総合的な評価を実施し,今後の商品化へと結び つけたいと考える.

謝 辞

本装置の開発に至るまでに、磁気軸受の基礎研究から高 度な制御方式の開発において、多大なご協力を頂いた宇宙 航空研究開発機構 (JAXA) 殿、また、今回の貴重な宇宙実証 の機会を与えていただきました(財) 無人宇宙実験システ ム研究開発機構 (USEF) 殿に、この場を借りて深謝いたし ます.

参考文献

- [1] 井上「磁気軸受ホイールの回転試験とジャイロ運動の安定性」,計測自動制御学会論文集 Vol.23, No.3, (1987), pp.294-300
- [2] 井上、二宮「磁気軸受ホイールを搭載した人工衛星の
 姿勢運動の安定性と制御」、計測自動制御学会論文集
 Vol.25,No.10, (1989),pp.698-705
- [3] 佐藤「人工衛星の姿勢制御用磁気軸受フライホイール」, 計測と制御, Vol.38, No.2, (1999), pp.119-121
- [4] 齊藤, 堀内, 福島, 井上「傾斜磁極磁気軸受ホイールの開発(第1報, 磁気軸受制御系設計とセンサ・磁極面歪みの補正)」, 日本機械学会論文集(C編) Vol.71, No.705, (2005), pp.1429-1437
- [5] 井澤, 鈴木, 二宮, 橋本, 坂井, 中島, 星野, 安斎, 大原, 佐藤, 井上, 堀内「高信頼・低擾乱磁気軸受ホイールの研究開発」, 第46回宇宙科学技術連合講演会 (2002) 講演 No.3D9
- [6] 佐藤, 齊藤, 福島, 今村, 浜, 小番「磁気軸受ホイール実験
 装置 (MBW)の開発」, 第 48 回宇宙科学技術連合講演
 会 (2004) 講演 No.2A09
- [7] 佐藤, 齊藤, 今村, 浜, 小番「磁気軸受ホイール実験装置 (MBW)の開発」, 第 50 回宇宙科学技術連合講演会 (2006) 講演 No.3C13

[執筆者紹介]



佐藤 典夫 略歴 1987年入社,現在,宇宙機器部 衛星制御システム課



齊藤 光伯 略歴 1999 年三菱電機入社現在,先 端技術総合研究所メカトロニ クス技術部機械動力学グルー プ 工学博士



電子マネー対応駐車場システム

長峯 光寛,清水 孝敏,稲川 宏朗

電子マネーは「一人一枚時代」を迎え,現金に代わる手軽な決裁手段として広く普及してきている.駐車場に おける電子マネーの活用として,キャッシュレス,チケットレスを実現した電子マネー対応駐車場システム及 び電子マネー対応専用の電子マネー専用駐車場システムについて,そのメリットなどを実例を交えながら報告 する.

1 まえがき

近年駐車場システムは無人化が進み駐車料金の精算が自動化されている.この自動精算には硬貨や紙幣の他,クレジットカード,サービス券などによる決済方法が広く使われてきている.一方,電子マネーは以下の通り普及してきている.

- 2001年のSuicaによるIC乗車券、「Edy」電子マネー サービス開始、2004年のSuica電子マネーサービスへ の用途拡大から鉄道やバスなどの公共交通機関でのIC カード乗車券と電子マネー対応が普及している。
- 上記に合わせて駅中,駅周辺の店舗,自動販売機での 電子マネーの導入及び普及が進んでいる.
- ③ 電子マネーカード(携帯電話対応を含む)の発行枚数 は 2008 年度に1億枚を突破し,文字通り「一人一枚時 代」を迎え,現金に代わる手軽な決済手段として広く 普及してきている。

④ 駐車場における電子マネーの導入は,利用者の利便性 向上,決済時間の短縮による混雑緩和や回転率の向上, 機器の保守費用の軽減等が見込まれる.

従って,今後の駐車場でのサービス向上には電子マネー の対応が不可欠なものになってくると考えられており,本 論文では電子マネー対応駐車場システムのキャッシュレス, チケットレス及び電子マネー対応専用の電子マネー専用駐 車場システムについて,そのメリットなどを実例を交えな がら報告する.

2 駐車場システムの概要

駐車場システムの方式には大別してロック板式とゲート 式の2つの方式があり,ロック板式は車両の下でフラップ 状の板(ロック板)を上昇させて車両の出場を阻止して駐 車場料金を課金する方式,ゲート式は駐車場の入口出口で ゲートバーを上げ下げすることで車両の入出場を制限し課 金する方式である.



図1 ゲート式駐車場システム例

方式	キャッシュレス	チケットレス	自動出場 ^{※1}	利用者 コスト	駐車場 インフラコスト	割引サー ビス	備考
電子マネー	0	0	△ 車番認識システム 導入で対応は ○	電子マネー カート・費用	決済代行費用 回線費用		割引サービスはカードへの書込み が課題。または中央管理し ネットワークで割引サービスする仕組 み作りにより対応可能
DSRC (クレシ'ット カート')	0	0	0	クレシットカート 費用・車載器	DSRC リーダライタ 決済代行費用 回線費用		駐車券との併用等により割引 サービスが対応可能
RFID	△ クレジットカード 等とひも付け により可能	0	△ 車番認識システム 導入で対応は ○	カード費用	RFID リーダ・ライタ		中央管理しネットワークで割引 サービスする仕組み作りにより 対応可能

※1:利用者の操作性を通信距離で評価し、近接(10cm 程度)、近傍(70cm 程度)は利用者の操作が必要のため△, 遠隔型(70cm 以上)は不要と考えられるため○とした。

表1 電子マネー, DSRC, RFID の方法比較

以下では導入事例のあるゲート式について述べる.シス テム例を図1に示す.ゲート式は入口で磁気データを書き 込んだ紙製の駐車券を受け取り入場し,出口で現金にて駐 車料金支払いして出場するのが主流である.入口には駐車 券発行機,出口には出口精算機(全自動精算機)を設置す る他,事前精算機を設置して事前に精算することにより出 口で駐車券を挿入するだけで出場可能なシステムとするこ とが可能である.

さらに,車番認識システム(車のナンバーを入場時に車 番カメラで読み取り,入場したときの車のナンバーと駐車 券とを関連付けする.事前精算機で精算完了した駐車券は ナンバーと関連付けされているので出口の車番カメラで車 のナンバーを読み取ることで精算済であることが認識でき る.)により自動出場が可能となり,混雑緩和と出場時間の 短縮による駐車場回転率の向上が可能になる.また,認証 器と呼ばれる機器を設置することにより,駐車券を用いて 駐車時間の時間割引きや駐車料金の金額割引きなど多様な 駐車料金割引サービスが可能である.またサービス券を発 行することにより,認証器と同様のサービスを提供するこ とが可能である.

3 駐車場における電子マネーの活用

駐車場のサービス向上手段として電子マネーの活用に ついて代表的な3つの利点を述べる.表1に電子マネー, DSRC, RFIDの方式比較を示し,以下に詳細を示す. 3.1 キャッシュレス

駐車場の料金は100円20分,1日最大1,000円など小額であり,出口精算機にて現金で支払うのが通例である. サービス券の投入などにより無料の場合もあるが,料金 を支払う場合は車の窓を開けて小銭や紙幣を投入する.電 子マネーを活用しキャッシュレス対応とすれば,以下のメ リットが考えられる.

- ① 小銭や釣銭の授受がなく利便性が向上する.
- ② 現金収受がなく電子マネーカードのタッチだけで決済

完了するため車を機器へ近接させる度合いが少なくて 済む.

- ③ 後ろの車への気遣いなどストレスからの開放.
- ④ 収受時間の短縮による駐車場回転率向上と渋滞軽減.
- ⑤ 駐車場運用会社には,現金管理費用の軽減,機器の長寿命化,防犯性向上に繋がるメリットがある.

他のキャッシュレス方式の一例としては DSRC 方式があ る.DSRC(Dedicated Short Range Communication) は 身近なところでは高速道路等の ETC に用いられており,双 方向の無線通信を利用している.この方式の駐車場の応用 としては車載器固有の識別番号をサービス提供事業者固有 の利用者番号に変換して入場時に記憶し,出場時に利用者 番号と照合して駐車時間に相当する料金を計算し,利用者 番号に関連づけされたクレジットカードから駐車料金を引 去るキャッシュレスを実現している.

3.2 チケットレス

従来より駐車券,定期券は紙やPET(ポリエチレンテレ フタレート)材等に磁性体を塗布したものを使用しており, 駐車券は1精算ごとに廃却,定期券は期限まで使用した後 に廃却としているものが多い.チケットレスは文字通り駐 車券や定期券を使用しないもので,すでに所有している電 子マネーカードを活用し,入口で電子マネーカードの ID 番号を読取り,出口で ID 番号を照合することで実現する. 利用顧客が入口で電子マネーカードをタッチして入場,ID 番号を記録,出場の際に出口でタッチした電子マネーカー ドの ID 番号を読取り,入場時に記録された ID 番号リスト を検索し,駐車時間を求めて料金を計算し,電子マネーま たは現金で精算する.定期券運用は定期番号として ID 番 号を登録しておけば入場時と出場時にチェックすることで 対応が可能である.チケットレスでは以下のメリットが考 えられる.

- ① 駐車券等がないため省資源効果がある.
- ② 磁気式駐車券リーダーのリードライト可動回数減により駐車券によるトラブル減が見込める.

③ 保守費用の軽減や機器の長寿命化に寄与できる.

チケットレスの駐車場として他の実現方式の一例として UHF帯のRFID(Radio Frequency IDentification)を活 用した方法がある.通信距離は70cm以下が主流でカード をかざす操作が必要であった.最近では3m前後のものも 実用化されており,かざす操作が不要となり幅広い車種へ の対応が可能となる.業務車両専用駐車場や工場入退場シ ステムなどへの応用が考えられる.

3.3 自動出場

駐車場出口での出場の際は操作不要で自動出場できる ことが望まれる.電子マネーでは出口での決済(カードを リーダにかざす)が必要である.車番認識システムを導入 し連動させることにより,自動出場は電子マネー利用にお いても対応可能となる.入場したときに電子マネーカード の ID 番号を読取り,車のナンバーと関連付けする.事前精 算機で ID 番号から料金を計算,駐車料金を精算後,精算完 了した ID 番号とナンバーを関連付けする.出口では車の ナンバーから精算済が確認できるので出場 OK とする.利 用者の操作は不要で自動出場が可能となる.

駐車場システムへの電子マネーの活用には上記のとおり の利点がある.利用者コストとしては電子マネーと RFID ではカード費用負担があり,DSRC はカード費用に加え てクレジットカード費用が必要となる.また運用する駐車 場インフラコストとしては機器ハードウェアの導入費用の 他,維持費用として電子マネーの場合は決済代行費用,決 済サーバーへの通信回線費用,DSRC の場合はクレジット カードの決済代行費用と通信回線費用が必要となる.

4 電子マネー対応駐車場システムの導入事例

PASMO, P-PASS(「Edy」)でのキャッシュレス,チ ケットレス対応駐車場

財団法人東京都道路整備保全公社は, PASMO カード, P-PASS カード((財)東京都道路整備保全公社が発行す る「Edy」付き会員カード)を使用したキャッシュレス,チ ケットレス対応の公共駐車場 IC サービスを実現した.図 2,図3に外観を示す.PASMO カードは鉄道駅とのシーム レスな利用,電子マネーによるキャッシュレスとチケット レスを実現し,図4に示す P-PASS カードはポイントサー ビス,電子マネー「Edy」によるキャッシュレスとチケット レスのサービスが利用可能である.

駐車場入口では図5に示す駐車券発行機にPASMOカー ドをかざすことにより,駐車券を発行することなく車両の 入場を可能とし,駐車場出口では図6に示す全自動精算機 に駐車場入口で使用したPASMOカードをかざすことによ り,駐車料金の計算,PASMOの電子マネーから駐車料金の



図2 錦糸町パークタワー外観



図 3 錦糸町パークタワー入口 (チケットレス対応駐車券発行機)



図 4 P-PASS **カードイメージ** 「(財) 東京都道路整備保全公社ホームページ」より引用



図 5 駐車券発行機

精算が行われ車両の出場を可能としている.また,P-PASS カードでも同様の操作により駐車場の入出場,駐車料金の 精算を可能としている.

4.1 入場装置でのチケットレス対応

駐車場入口に設置される駐車券発行機には図5に示す とおり、それぞれのリーダライタ選択ボタンと PASMO 用リーダライタ及び P-PASS 用リーダライタを実装して いる.



図6 電子マネー対応全自動精算機

- (1) PASMO での利用方法
- 入場時の電子マネーカード選択をするため選択ボタン を押し, PASMO 用リーダライタを活性化させ,電子 マネーの選択を明示的に行なう.
- 2 駐車券発行機のリーダライタに PASMO カードをか ざす.
- ③ 駐車券発行機は, PASMO カードから PASMO の ID 番号を読取り,入車日時と共に入車情報として管理計 算機に通知する.
- ④ 入車可としてゲートを開く.

P-PASS カード使用時は,選択ボタンにより,P-PASS 用リーダライタを活性化させてから同様の操作により入場 可能となる.また PASMO,P-PASS カードを持たない利用 者は駐車券発行ボタンにより駐車券を発行し入場する.

4.2 出口装置でのキャッシュレス対応

駐車場出口に設置される全自動精算機には PASMO 用 リーダライタ,及び P-PASS,「Edy」用リーダライタを実 装しており,図6に示す電子マネー対応全自動精算機で現 金,クレジット決済に加え,キャッシュレスとチケットレ スを実現している. (1) PASMO での利用方法

- 選択ボタンにより, PASMO 用リーダライタを活性化 させる.(入口装置に同じ)
- 2 駐車場利用者は、出口精算機のリーダライタに PASMO カードをかざす。
- ③ 出口精算機は, PASMO カードから PASMO の ID 番
 号を読取り,管理計算機に在車照会を送る.
- ④ 管理計算機より在車情報の通知を受け、入車日時から
 駐車料金を計算する.
- ⑤ PASMO の電子マネーより駐車料金を引去り,出車可 としてゲートを開く.
- ⑥ PASMO の ID 番号と共に出車日時を,出車情報として管理計算機に送る.
- ⑦ PASMO の電子マネーで料金精算が行われた場合,精 算内容を PASMO 精算情報として管理計算機に送る.

PASMO カードで入車しなかった駐車場利用者は,駐 車券を挿入して精算処理を行うことになるが,駐車料金 の計算後 PASMO カードをリーダライタにかざすことに より,PASMO の電子マネーでの精算を可能としている. P-PASS カード使用時は,選択ボタンにより,「Edy」用リー ダライタを活性化させてから同様の操作により出場,料金 精算可能となる.なお P-PASS カードで入場し PASMO カードの決済またはその逆は,利用者の意図しない決済の 可能性や操作の煩雑性があり不可としている.入場及び出 場のデータの流れを図7に示す.

4.3 事前精算装置でのキャッシュレス対応

図1の駐車場システム例に示す事前精算機を活用するこ とによって,利便性と回転率向上等が実現できる.事前精 算時に駐車場管理計算機に精算済のカード ID 番号や駐車 券番号を記録し,出口精算機でカード ID,駐車券を読取っ たときに管理計算機に在車照会することで精算済の利用者



図7 データの流れ



図8 電子マネー対応事前精算機

のゲートを開することができ出口での出場時間の短縮が可 能である.図8に示す電子マネー対応事前精算機で現金, クレジット決済に加え,キャッシュレスとチケットレスを 実現している.

(1) PASMO での利用方法

- 選択ボタンにより, PASMO 用リーダライタを活性化 させる.(入口装置に同じ)
- 2 駐車場利用者は,出口精算機のリーダライタに PASMOカードをかざす.
- ③ 事前精算機は, PASMO カードから PASMO の ID 番
 号を読取り,管理計算機に在車照会を送る.
- ④ 管理計算機より在車情報の通知を受け、入車日時から
 駐車料金を計算する.
- 5 PASMO の電子マネーより駐車料金を引去る.
- ⑥ PASMO の ID 番号と共に精算日時を,情報として管 理計算機に送る.
- ⑦ PASMO の電子マネーで料金精算が行われた場合,精 算内容を PASMO 精算情報として管理計算機に送る.
- 図 6 に示す出口精算機では,精算時に管理計算機に在 車情報に加え精算済である情報を受取り,ゲートを開く.追加料金が必要であれば料金表示する.

なお事前精算機には P-PASS (「Edy」) にチャージする 機能が搭載されている.

4.4 管理装置 (PASMO 入出場の例)

駐車場管理室に設置される駐車場管理計算機は,通信回線により駐車券発行機と出口全自動精算機とを接続する.

- (1) 入場時
- ・1 駐車券発行機より入車情報の通知を受け、PASMOの
 ID 番号,入車日時を在車情報として記録する.
- (2) 出場時
- 出口全自動精算機から在車照会の通知を受け,通知された PASMOの ID 番号から在車情報を検索する.検索結果を在車情報として出口全自動精算機に通知する.

- 2 出口全自動精算機から出場情報を受け,在車情報から 該当の記録を削除する.
- ③ 出口全自動精算機から PASMO 精算情報を受けた場合,精算内容を PASMO 利用履歴として記録する.
- 5 電子マネー専用駐車場システムと導入事例

電子マネー専用駐車場システムは,電子マネーカードで 入場し,電子マネーカードで決済し出場する,キャッシュ レス,チケットレスのシステムである.現金決済はなく, 駐車券も不要である.4項までに電子マネー対応駐車場シ ステムのキャッシュレス,チケットレスのメリット,効果 及び導入事例について報告した.電子マネー専用駐車場シ ステムは電子マネー対応駐車場システムに加えて現金決済 がなく,駐車券も不要であるため以下のメリットがある.

- (1) 運営者のメリット
- 機器費用の低減(現金系,駐車券発行部品の削除)
- 2 維持・管理費の軽減(集金,現金管理,駐車券費用が 不要)
- ③ 保守費用の軽減(可動部がないため故障が少ない)
- ④ 信頼性と防犯性の向上(現金収受がない)
- ⑤ 上記メリットにより駐車場料金を低価格化することが 可能となり周辺駐車場との差別化が可能
- ⑥ 利用客の回転率向上とリピート率向上
- (2) 利用者のメリット
- ① 利便性の向上(現金不要,タッチで決済)
- ② シームレスな利用(駐車場から公共交通機関まで1枚 のカードで対応可能)
- ③ 低価格な駐車料金の利用
- ④ リピート利用によるサービスの享受

次に示すJR恵比寿ビルはSuicaカードによる電子マ ネー専用駐車場システムを実現した.駐車場は2場所あり, 1Fの平面駐車場と2Fのアトレ恵比寿駐車場がある.2F では現金の決済が可能な前述の電子マネー対応駐車場シス テムで,1Fの平面駐車場は車番システムに連動した契約車 (月極定期)用の駐車場である.定期登録時に車のナンバー とSuicaのID番号を登録し,車番システムを活用して入出 場時に登録された車のナンバーを読取ることでゲートが開 閉しハンズフリーの自動入出場が可能である.ナンバーを 読取れなかった場合は,Suicaカードをタッチすることで入 出場が可能である.将来対応として一般車での電子マネー 専用入出場に対応しており,入口でSuicaカードをタッチ して入場,出口でSuicaカードをタッチして精算し出場す るチケットレス,キャッシュレス対応となっている.2場所 とも駅至近の駐車場であるがチケットレス,キャッシュレ



図 9 JR恵比寿ビル1F平面駐車場入口 外観



図 10 電子マネー専用入場機

- ス,また車番認識システムが導入されており利便性,シー ムレスな利用,回転率向上等のメリットがあると考える.
- 5.1 入場方法
- 図9に示す駐車場入口で車番認識システムにより車の ナンバーを認識する.
- ② 管理計算機に認識したナンバー情報を送り,定期登録 されているか照会する.
- ③ 管理計算機からの定期登録情報の通知を受け,定期登録車であればゲートを開し入場する.一般車の場合は Suica カードをタッチする.(将来対応)
- ④ 車のナンバーが認識できずにゲートが開しない場合 は図 10 に示す電子マネー専用入場機に Suica カード (PASMO カード等の交通系 IC カード使用可能)を タッチする.一般車の場合はカード残額が設定額より 少ない場合は警告ランプを点灯する.
- ⑤ 管理計算機に Suica の ID 番号を送り,管理計算機からの定期登録情報の通知によりゲートを開する.一般車はタッチされた Suica カードの ID 番号を管理計算機が記録する.
- 5.2 出場方法
- 図 11 に示す駐車場出口で車番認識システムにより車のナンバーを認識する.
- 管理計算機にナンバーの定期登録情報,在車情報を照 会する.
- ③ 管理計算機より定期登録情報と在車情報の通知を受け



図11 JR恵比寿ビル1F平面駐車場出口 外観



図 12 電子マネー専用精算機

ゲートを開する.

- ④ 車のナンバーが認識できずにゲートが開しない場合は
 登録している Suica カードをタッチする.
- ⑤ 管理計算機に ② 項と同様に Suica の ID 番号を照会し. 定期登録情報等の通知によりゲートを開する.
- 6 一般車の場合は入場したときに使用した Suica カード を図 12 に示す電子マネー専用精算機にタッチし,管 理計算機に照会し記憶された ID 番号の在車情報を受 ける。
- (7) 精算機は入場時刻から駐車料金を計算し表示する.
- ⑧ Suica カードから料金を引去り、ゲートを開し出場 する。

なお,オプションでクレジット決済用リーダの搭載も可 能である.

6 むすび

本論文では駐車場における電子マネー対応駐車場システム及び電子マネー専用駐車場システムのメリット,導入事例について述べた.今後も駐車場における電子マネー駐車

場機器を提供(販売)する側のみの満足ではなく,それを導入(購入)する駐車場運営者,使用する利用者全てが満足する顧客満足度の高い製品,システムを提供していきたいと考えている.

謝 辞

本論文の電子マネー対応駐車場システム及び電子マネー 専用駐車場システムの導入及び論文作成に際しては,財団 法人東京都道路整備保全公社様,株式会社ジェイアール東 日本ビルディング様,株式会社アトレ(アトレ恵比寿)様の ご指導,ご支援,ご協力を頂き実現できたものであり,深 く感謝いたします.また,駐車場システムへの電子マネー 導入にあたり,ご尽力いただいている関係各社に厚く御礼 申し上げるとともに,今後とも電子マネーを活用した駐車 場システムのさらなる展開と普及のため,ご協力,ご指導 いただければ幸甚です.

なお,掲載機器の電子マネーに関する商標等については 以下の通りである.

※㈱パスモ商標利用承諾済 第45号

※PASMO マーク 及び **PASMO** は㈱パスモが本商 品・サービスの内容・品質を保証するものではありません.

- ※㈱パスモの都合により予告なく PASMO カードが交換される ことがあります。
- ※「Edy」はビットワレット(株)が管理運営するプリペイド型電子 マネーサービスのブランドです.
- ※「Edy」はビットワレット(株)が提供する電子マネーサービスの 名称です.
- ※JR 東日本 Suica 利用承認第 39 号
- ※Suica は東日本旅客鉄道株式会社の登録商標です.
- ※当該承認は,東日本旅客鉄道株式会社が本商品・サー ビスの内容・品質を保証するものではありません.
- ※東日本旅客鉄道株式会社の都合により,予告なく Suica カードが交換されることがあります.

[執筆者紹介]







長峯 光寛 略歴

1986 年入社.画像処理装置 ハードウェア開発,交通管制 諸機器の設計・開発に従事.現 在社会・交通システム部,技術 一課

清水 孝敏 略歴

1989 年入社.画像処理装置, ビジュアル装置のソフトウエ ア設計,その後交通管制機器の システム設計,ソフトウエア開 発に従事.現在社会・交通シス テム部,ソフトウェア課

稲川 宏朗 略歴

1989 年入社.海外(中国)駐 在を含む交通管制機器営業に 従事.現在社会・交通システム 営業本部,駐車場システム営業 統括部,駐車場システム販売推 進グループ



ETC用高速ゲートの開発

水上 博之

当社高速ゲートは 1999 年以降, 各高速道路会社様の ETC レーンにご採用いただいている.レーン上のシステムの一部として, ドライバに対し通行の可否を直接的に指示する機器である.このため, 車両の接触など想定が難しい状況下での使用となるが, 機能・性能・安全性・保守性等の向上を目的とした新機種の開発を行い 2009 年 11 月から納入を開始した.本論文では同機器の開発について報告する.

1 まえがき

ETC 搭載車は年々増加しており, これに伴い高速道路 での ETC レーン利用車両も増加している.当社高速ゲー トは 1999 年以降九州から北海道まで広い地域で採用され 全出荷台数は 3,300 台を超えている.このため使用環境は 様々で,風雨や排気ガス,海からの塩分,高温,積雪などの自 然環境の影響を受ける.また ETC カードの挿入忘れ等に 起因する開閉バーへの車両衝突への対策,さらに異常発生 時の対応のし易さなど様々な機能が機器に求められている. これらを向上させるため,本開発では所定の基本性能,品質 確保に加え安全性,保守性にも重点を置いた機器とすべく設 計しており,これらについて報告する.

2 高速ゲートの概要

高速ゲートの外観を図1に示す.本装置は ETC レーン に設置され、1つのレーンに対し左右両側に2台設置される 場合が多い.主な機能は以下のとおり.

- 上位システムからの「開」,「閉」等の信号を受信し,開 閉動作を行う.
- ② 開閉バーを 0.5 秒以内に開または閉動作する.(高速 道路上での動作であるため高速での動作が要求されて いる.)
- ③ 自身の異常等の情報を上位システムに通知する.
- ④ 閉動作時に開閉バーの下に車両等が存在しないことを 光透過型のセンサで確認し、センサが感知した状態では 上位からの閉の信号があっても受け付けず、一旦開閉 バーを開く.
- ⑤ 車両衝突時の安全性を確保する為,開閉バーに一定以上の力を加えると,進行方向に約90度折れ曲がり戻らないようロックがかかる.これを開閉バーのリリースと呼んでいる.開閉バーがリリースした場合,上位システムにリリース信号を出力する.リリース状態になった後復旧するには,手動でリリースした開閉バーのロッ

表1 主な高速ゲートの仕様

	1		
No.	項	目	仕 様
1	1 影 中	本体	屋外自立型
1	N2 4A	阻止棒	<u>አ</u> ኮ/
	A 112-4-34-	本体	400(W)×250(D)×1,115(H)mm
Z	2下形寸法	阻止棒	φ100mm(公称値)長さ2,250mm 以下
3	表面処理	本体	ポリウレタン樹脂塗装
	府 曰.	本体	90㎏以下 (/1台)
4	頁 重	チャンネルヘ・ース	10㎏以下 (/1台)
5	電 源		AC200V±10%, 単相 50/60Hz±5%
		温度	-20℃~50℃
6	使用条件	湿度	85%RH以下(結露なし)
		高度	1000m 以下
7	絶縁耐圧		AC1500VA 1分間
8	絶縁抵抗		DC500V、10MΩ以上
9	接地基準		D種接地
10	あ 雪	電源部	JIS C 5381-1 クラスⅡ
10	100) 111	回路保護	JIS C 5381-21 カテコ゚リC2
11	阻止棒リリース力		$10\pm 3 { m kgf} \cdot { m m}$
12	阻止棒川ス角度		$90\pm4^{\circ}$
13	開閉動作寿命		300 万回
14	操作パネルからの開閉操作		自機,相手機,両方に対し可能

クを解除し,通常の位置に戻し開閉動作,異常の有無の 確認などを行う.

2.1 仕様

今回の開発では動作の信頼性,構造の簡略化,機能の向上 を行った.表1に主な高速ゲートの仕様を示す.

2.2 特徴

今回開発した高速ゲートの主な特徴を表2に示す.当社 従来品または他社品に対し差異となる主な特徴を記入して いる.

今回の開発では特に構造が複雑であったバーホルダの 大幅な見直しを行った.バーホルダの外観を図2に示す. バーホルダの主な機能は以下のとおりである

- ① 開閉バーを保持する.バーの脱着は工具不要とする.
- ② 駆動部の力により開閉バーを開閉させる.
- ③ 開閉バーに車両が衝突した場合、リリースしロックを



図 2 バーホルダの外観

掛ける(車両,開閉バーへのダメージ軽減). ④ リリースした場合,リリース信号を出力する.

これらの機能を持たせるため、バーホルダの構造は複雑と なる.このため本開発では構造の簡略化を行った.従来品 および開発品を図2に示す.構造が複雑になる一番の要因 であるリリース動作に関連する部品の点数は従来品55点

開発品 17 点と約 69% 削減することができた.その他リ リース時に受ける衝撃は従来部材の強度そのもので受け止 めていたが,開発品では専用の緩衝材を設けることで積極的 に衝撃力を吸収する構造とした.

また操作面では手動操作の機能向上を図った.復旧後の 動作確認等で手動スイッチでバーの開閉を行うが、1台ずつ 動作させ確認を行う場合、従来は左右それぞれの高速ゲー ト機器の内部にある操作パネルによる操作が必要であった. 開発機では左右どちらからでも、自機、相手機、両方につい て開閉バーを操作することを可能にした.これによりレーンを横断する回数を減らすことが出来た.高速道路のレーン上の移動は命に関わる危険な作業であり,この機能により 作業者の安全性向上が図られた.

3 評価

高速ゲートの開発の評価においては、一般的な性能試験に 加え、300万回の開閉動作、車両衝突に対する耐久性の確認 を行うため、構造解析による設計評価に加え実機による評価 を実施することで品質を確保した.

車両衝突は避けられない問題であり、繰り返し発生する 衝突により開閉バーの破損、ゲート装置へのダメージの蓄積 による故障が発生する可能性がある.車両衝突時の衝撃は、 衝突速度、衝突位置、車体形状などにより大きく異なり、一 律に定義することが難しい.このため、本開発時は衝突の条

部位	項目	当社従来品 の方式	開発品 の方式	特徵
駆動部	駆動方式	リンク式	リンク式	 ・当社にて従来から実績のある方式 ・車両衝突時の衝撃等がモータに伝わり難くい ・開閉ハーの速度が連続的に変化するため動作がスムーズ
	駆動力 軽減方式	スフリンク・式	カウンタウエイト式	 ・スフリング式に比べ構造がシンプルとなり,部品点数削減 (8 点→1 点)
	€\$	DC フ [°] ラシレスモータ	DC フ [٬] ラシレスモータ	・当社にて従来から実績のある方式 ・サーボモータに比べ廉価
パーホルタ゜	则ース機構	为ム式	プランジャ方式	・構造簡略化部品点数削減(55点→17点) ・リリース力調整機構の簡略化 ・衝撃緩衝材の使用により単に部品の強度を上げるのではなく、積極的に 衝撃を吸収することで安定した性能を維持
部	固定方式	ボルト式	ナ外式 (緩み止機能付)	・固定に使用するネシ'のサイス'アップ,素材強度アップ,緩み止め機能付ナットの 採用によりネシ'ロック剤不要とし整備性を向上させた.
	パー脱着 方式	ボルト式	レハー・一式	 ・締付けネン'部は緩み止め構造とすることで、締付力のハ'ランキによる緩みの 進行を抑制。
制御部	構成	シーケンサ	基板	・機器の異常,各種センサの状態の確認は,従来シーケンサ上の LED の点灯に よるものであり,マニュアルを参照する必要があったが,開発品では専用ハネル に直接的に表示されるため直ぐに状態を把握することが出来る.
	制御方式	独立制御	独立制御	・機器1台毎に独立した制御部を持つため、車両衝突等により左右に設置した片側の機器が故障しても基本的に継続して運用可能.※1(制御部を片側にしか持たない他社製親子制御の場合,親側が故障するとレーン閉鎖となる)
	開閉パー 操作	自機のみ可	 自機/相手機 /両方可	・自機のみ開閉,相手機のみ開閉,両方開閉を左右どちらからでも操作可 能. これによりレーンを行き来する回数を減らすことが出来るため,点検等を 安全かつ効率的に実施することが出来る

表2 今回開発した高速ゲートの主な特徴

※1 車両を検知するセンサが使用できない場合は安全上の注意が必要.



図3 ベースでの開閉バー動作時発生応力

件をあらかじめ設定し,設計段階での机上評価及び実際の車両を用いた衝突試験による評価を実施した.車両による衝突試験では時速 20km,1,000 回等の衝突にて問題ないことを確認した.

- 3.1 構造解析による評価
- (1) 駆動部の解析
- 1 駆動部のベースの素材である鋼板の 300 万回信頼度 99.9% を保証する許容応力値は、高サイクル疲労曲線 図データベースより 62.25MPa である.
- ② 板厚 3.2mm での開閉バー動作時最大発生応力は解析 の結果から 116.08MPa であることが分かった.板厚 3.2mm におけるベースでの開閉バー動作時発生応力を

図 3(a) に示す.

- ③ 板厚を 4.5mm に変更した場合の開閉バー動作時最大 発生応力は解析の結果から 69.72MPa であることが分 かった.板厚 4.5mm におけるベースでの開閉バー動 作時発生応力を図 3(b) に示す.
- ④ ベースに発生する応力は、図4に示す開閉バー動作時のひずみ量履歴の波形より片振りであるため換算後の応力値は69.72MPaに対し34.85MPaとなる.この結果は①の62.25MPaより小さく、問題ない.



図4 開閉バー動作時のひずみ量履歴

(2) バーホルダの解析

バーホルダについても駆動部と同様に解析を行い最大応 力発生が発生していた部分にリブを追加することで最大応 力 209.4MPa を 111.7MPa に低減した.これは片振りの応 力振幅値に変換すると 55.87MPa であり,開閉動作 300 万 回を保証する 62.25MPa より小さくに対し問題ない.バー ホルダケースでの開閉バー動作時発生応力を図 5 に示す. またリリース時の衝撃を吸収するストッパ形状の変更より リリースヒンジ穴への応力を低減した.リリースヒンジ穴 の動作時発生応力を図 6 に示す.

3.2 実機による確認試験

解析により問題が無いことを確認した試作機に対し,実際の車両衝突および連続開閉動作を行った.主な内容を以下 に示す.

(1) 衝突試験

時速 20km にて閉状態の開閉バーに車両を 1,000 回衝突 させた.衝突後の確認項目を表 3 に示す.全項目問題ない ことを確認した.

(2) 連続開閉動作試験

開閉動作 300 万回を連続して実施した.試験期間は約 100 日を要したが,問題なく完了した.連続開閉動作 300 万 回後の確認項目を表4に示す.



図5 バーホルダケースでの開閉バー動作時発生応力



図6 リリースヒンジ穴の動作時発生応力

表3 衝突後の確認項目

NO	主な確認項目
1	開閉機能
2	リリースロック機能
3	リリース検知機能
4	リリース角度
5	リリース軸ねじ緩み
6	レバー緩み
7	バーホルダ固定ねじ緩み
8	リリース力変化
9	クッション厚さの変化
10	クッションの変形
11	各構成品の変形
12	各構成品の亀裂
13	ストッパ当たり面の変形
14	阻止棒の歪み
15	ボールの変形
16	ボール受けの変形

表 4 連続開閉動作 300 万回後の確認項目

NO	主な確認項目
1	軸受けの磨耗
2	軸受けのガタ遊び
3	部品の変形
4	異音
5	各構成部本の変形
6	各構成部品の亀裂
7	リリース力変化
8	錆の発生

4 むすび

今回の開発の成果として,信頼性の確保,手動操作の機能 向上による安全性向上および構造の簡略化を達成すること ができた.2009年11月以降製品の出荷,運用を開始した 本高速ゲートは今後更に採用されていくものと考える. 謝辞

今回の開発において、三菱電機株式会社 設計システム技術センターの方々の多大な協力を頂き、品質確保を達成することができた.この場を借りて感謝いたします.

[執筆者紹介]



水上 博之 略歴 1990 年入社.交通管制諸機器 の設計・開発に従事.現在社 会・交通システム部,技術二課



エスカレーター利用者の乗り過ぎ検知センサ

関 真規人* 木村 直哉, 市原 淑雄, 佐々木 秀一, 鈴木 暢夫

エスカレーターでの事故を防止するための画像センサについて述べる.本センサはステレオカメラにて撮影された映像をリアルタイムに解析し,エスカレーターへの乗り過ぎ状態を検知する.ステレオカメラを使用する ことにより,人の眼と同じ原理で三次元空間情報を知覚し,エスカレーターに搭乗した人数を正確に検出する ことができる.本センサは三菱電機ビルテクノサービス(株)との共同開発品であり,音声アナウンス装置など と組み合わされて同社からシステム販売されている.

1 まえがき

エスカレーターは非常に便利な移動手段である.しかし, 乗り方を誤ると大きな事故につながる可能性がある.例え ば,イベント会場に詰め寄せた群集が先を急いで乗り込ん だことにより,定員オーバになってステップが逆走してし まい,大事故に至ったことは記憶に新しい.

こうした事故を防止するためには,事前の周到な対策が 必要である.ただし,それには限界があるため,加えて,事 故発生前の危険因子をリアルタイムに捉え,周囲への注意 喚起やエスカレーターの運転制御など積極的な軽減措置を 行うことが重要となる.

当社はステレオカメラを用い,画像解析によって視野内 を通過する人物を検知するセンサを開発してきた.本セン サの特徴は,画像から得た距離情報を基に検知処理を行う ため,カメラからの距離に依存せず人の移動速度を精度よ く測定できる事や密集した状況での人と人の分離能力が高 いことである.昨年度は移動速度を精度良く測定できる点 を活かし,視野範囲における人(集団)の占有率と同集団 の群速度をパラメータとして混雑検知センサを実現した. 本年度は人と人の分離能力が高い点を活かし,エスカレー ターステップへの異常な乗り込みを検知する乗り過ぎ検知 センサを開発した.これらのセンサは三菱電機ビルテクノ サービスをエスカレーターの乗り口に設置し,エスカレー ター事故要因を未然に検出する「パスサーチ」として販売 している.

本論文では,エスカレータステップへの異常な乗り込み を検知する乗り過ぎ検知センサについて報告する.本稿で 述べる画像センサは,危険因子のひとつとして異常な乗り 込み状態をリアルタイムに検知するためのものである.セ ンサはステレオカメラを内蔵しており,画像解析によって 視野内を通過する人物を個別に検出する.そして,1ステッ

* 三菱電機株式会社先端技術総合研究所センサ情報処理システム技術 部 プあたりの搭乗人数とその継続時間によって定義される 「異常な乗り込み状態」を検知する.これをトリガとすれば 音声アナウンス装置による注意喚起などが行える.

2 人物検知関連技術

人物を検出するセンサは, すでにさまざまな方式で実用 化されている.例えば,1台のカメラによる画像式センサ [1]は,小型で取り付けも比較的容易であるという点で優れ る.既存の監視カメラを流用できる場合もある.また,学 術的にも新しい検出方法が日々研究されており,進歩して いる.特に昨今では統計的学習による手法が多く提案され ている.しかし,1台のカメラ画像だけでは限界があり, 複雑な背景や人物の重なりが多い場合には人物の分離が難 しく,検出精度が低下することがある.

他の方式として,スキャン型レーザ測距センサを用いた タイプもある [2].照明条件に左右されないというメリット があるが,原理上,スキャンする1つのライン上でしか距 離情報が得られないため,やはり人物同士の重なりには弱 い.混雑した環境下で使用する場合には,複数台のセンサ を組み合わせるなどの工夫が必要となり,大掛かりなシス テムとなってしまうことが問題である [3].

TOF(Time of Flight) センサにより得られる三次元空間 情報(エリアの距離情報)を用いて高精度に人物を検出す る製品もある[4].TOF センサは,前述のレーザ測距セン サと同様に,自らが発した光が対象に当たって戻ってくる までの時間によって距離を計測する.光源に LED を用い ることが多いが,光の強度を確保するため広範囲に照射す ることはできず,計測する範囲が限られてしまうという問 題がある.

これらの問題に対し,ステレオカメラを採用した当社方 式によれば,人の眼と同じ原理で三次元空間情報を知覚す ることができるため,図1に示すような複雑な背景や混雑 した状態でも高精度に人物を分離・検出することができる [5].照明変化等にも頑健である.また,カメラであるため, ある程度の視野を持つこともできる.

以下では,まず,本センサの概要を紹介する.そして,センサに搭載している検知アルゴリズムについて述べる.最後に,実フィールドや社内での試験結果を示してセンサの 有効性を明らかにする.

3 センサ概要

図2(a) にセンサの外観を示す.本センサは,3つの CCD カメラを搭載した画像撮影部と汎用マイコンによる画像解 析部を一体化したコンパクトな構造となっている.同図 (b)を見て分かるように,3つの CCD カメラは1枚の基 板上に少し離れて配置されており,視点の異なる3枚の画 像が同時に撮影できるようになっている.また,汎用マイ コンを搭載していることから,アプリケーションプログラ ムを変更することで他の用途にも流用可能である.実際に, 当社では今回のセンサ以外にも同一の H/W を用いてセ キュリティ施設への不正侵入を防止するための共連れ検知 センサや一方通行ゲートからの逆流を検知するセンサ,群 集の滞留を検知するセンサを実用化している[6,7].

本センサは,天井やポールなどに取付けられ,人物を見 下ろすように撮影することを前提としている.これは,人 同士による隠蔽を少なくし,より高い検知精度を得ること を期待しているためである(図3).

図4は,本センサをエスカレーター乗り口に設置した適 用例である.このシステムでは,異常な乗り込み状態を検 知したときに,これから乗ろうとする群集に対して注意を



図1 エスカレーターに押し寄せた群集(危険な状態)



図2 3眼ステレオカメラを搭載したコンパクトなセンサ

促すアナウンスを行う.また,エスカレーター管理者に対して報知することもできる.

- 4 検知アルゴリズム
- 4.1 三次元空間情報の抽出

前述の通り,本センサでは視点の異なる3枚の画像が同時に撮影される.この3枚の画像から視野内における三次 元空間情報を抽出する[6,7].

複数のカメラ画像から三次元空間情報を抽出する手法 としては,古くより「ステレオ視」が知られている.これ は三角測量の原理に基づいている.以下では説明を簡単 にするために,焦点距離の等しいカメラ2台が光軸を平 行にして水平に設置されている場合について述べる.こ こで,空間中の点 P(X,Y,Z) が各画像においてそれぞれ $p_l(x_l,y_l), p_r(x_r,y_r)$ として観測されたとすると,以下の関 係式が成り立つ(図5).

$$X = \frac{b(x_l + x_r)}{2d} \tag{1}$$

$$Y = \frac{b(y_l + y_r)}{2d} \tag{2}$$

$$Z = \frac{bf}{d} \tag{3}$$

ただし, f は焦点距離, b は基線長, d は視差 $(x_l - x_r)$ で



図3 センサの設置条件(天井・ポール据付,下向き設置)



図 4 エスカレーター乗り口への適用例(音声アナウンス と管理者への報知システム)



図5 ステレオ視(三角測量に基づいた距離計測)の原理



(a) 原画像

(b) 距離画像



ある.したがって,f,bを既知とすると,点P(X,Y,Z)の 画像間での対応点 $p_l(x_l,y_l), p_r(x_r,y_r)$ から,点P(X,Y,Z)の の三次元位置が算出される.ここで対応点とは,左右の カメラから物体上の同一点P(X,Y,Z)を見たときの,各 カメラ上の位置 $p_l(x_l,y_l), p_r(x_r,y_r)$ のことである.2点 $p_l(x_l,y_l), p_r(x_r,y_r)$ の対応は事前にはわからないため,1 方の点の周辺の画像上のパターン等の特徴量を手掛かりに 他方の点の位置を探索することになる.換言すれば2点の 対応を求めることで点P(X,Y,Z)の三次元位置が分かる. 2点は図5上に示す視差dだけ離れている.三次元空間中 の奥行が変化すると,それに伴い視差dも変化する.

ここでは,ブロックマッチング手法を用いて対応点を探 索する.ブロックマッチング手法では,一方の画像中の各 画素ごとに,その周辺を囲う局所的な矩形領域(ブロック) を設定し,その矩形領域内の明暗やエッジの配置パターン を用いて,他方の画像から類似するパターンのブロック位 置を求めることで対応点の位置を検出する.

対応点探索による三次元位置の算出をすべての画素に対して行うことで三次元空間情報をあらわす距離画像が生成される.図6に距離画像の例を示す.図6(a)は原画像のひとつであり,同図(b)はそれに対する距離画像である.距離画像は,カメラから物体までの距離に応じた色で表示されている.

一般に,画像上のすべての画素で対応点を正しく求める ことは非常に難しい.シーンによっては似たようなパター ンが複数存在したり,正しい位置であっても視点の違いに よる見え方やランダムノイズの影響により画像間で完全に 一致することがないためである.

本センサでは,カメラを3台に増やすことで,シーンに 関しての情報を十分に収集し,対応点の信頼度を向上させ ている.この3眼ステレオ視では,ひとつの基準カメラに 対して,2組のステレオ画像対を形成し,それぞれのステ レオ画像対から得られる結果を統合することで,対応誤り を軽減させることができる.

また,3眼ステレオ視は,対応点の信頼度が向上するだけでなく,システムの信頼度も向上させることが可能である.3眼ステレオの場合,仮に1台のカメラが故障した場合でも暫定的に残りの2台で三次元情報が得られるため, 最低限の機能を維持することができるという利点がある. 4.2 人物の検出

得られた距離画像をもとにして,カメラの視野内を通過 する人物を検出する.以下にその手順を示す.

(1) 背景分離

センサが固定されている限り,新たに出現する人物以外 の背景物体は画像中において不動である.したがって,背 景物体に対応する距離データを画像として予め学習してお けば,余計な背景物体をまず分離することができる.具体 的には,新たに得られた距離画像から背景の距離画像の値 を差し引くことによって背景分離(背景差分)を行う.これ により,差分後の距離画像には人物に対応する距離データ のみが残っていることになる.

(2) 人物領域の検出

次に,残った距離データに対してクラスタリングを行い, 個々の人物領域を特定する.図 6(b)を見て分かるように, 距離画像において,人物の距離データは頭頂部付近におい て極大値を形成する.そのため,極大値に基づいたクラス タリングを行えば,個々の人物領域を特定できるはずであ る. 極大値に基づくクラスタリングには, Mean-Shift クラ スタリング [8] がある.ある初期位置から開始し,その位 置を中心とする円形の小領域内の距離の平均 (Mean) を計 算し,その小領域を探索空間内で微小に動かした場合の平 均とを比較して,平均がより大きな方に位置を移動させる (Shift). これを平均値が変わらなくなるまで繰り返せば, その位置に極大値が存在する. Mean-Shift クラスタリング は,クラスタ(ここでは人物)数が未知であっても分割でき るといった特長があるが,反復計算を要するため処理コス トが高いという問題がある.そこで,ここでは Mean-Shift クラスタリングの簡易的な方法として以下の手順で処理を 行っている.

 i) 距離画像をもとに,距離別にスライスした N 枚のレイ ヤ画像を生成する(図7).



図 7 図 6(b)の距離画像を距離別にスライス表現したレ イヤ画像

- ii) 床面側の下位レイヤから上位レイヤに向かって,背景 分離で残った距離データ(領域)の連結関係にしたがっ て,複数の頭頂部を探索する.連結関係は木構造とし て記述する.
- iii) 出来上がった木構造の各枝に対する領域を個々の人物 とみなす.ただし,末端の枝に属する領域が小さい場 合はノイズとみなして排除する.また,頭頂部が所定 レイヤに達していない場合も排除する.

(3) 人物領域の追跡

さらに,個々の人物領域を時系列画像間で追跡し,移動 方向,移動速度を算出する.その際,安定に追跡できない ものはノイズとみなし排除する.追跡は画像間での最近傍 探索によって行う.

4.3 乗り過ぎ状態の判定

移動方向をもとに通過した人物をカウントし,1ステップ あたりの搭乗人数とその継続時間によってエスカレーター への異常な乗り込み状態を判定する.例えばステップ速度 が0.4m/sのエスカレーターの場合,ステップ奥行が40cm であるため,1秒毎に1ステップ分走行することになる. ここで毎秒3人が通過しているとすると,各ステップ上に 3人が搭乗していることになり,この場合は乗りすぎであ る.さらにこの状態が一定時間以上継続すると,異常な乗 り込み状態であると判定する.

表1は判定条件の設定例である.ただしこの条件は全 員がステップ上で静止していると仮定した場合であり,ス テップ上を歩行する人物を考慮に入れていない.製品では 通過時の移動速度からステップ上を歩行している人物を検 出し,判定対象から除去する条件を実装している.

5 試験結果

エスカレーターへの乗り過ぎ検知に対する試験結果を示 す.試験では,上りと下りのエスカレーターのそれぞれに

表1 エスカレーターへの異常な乗り込み状態の判定条件例

項目	条件
判定条件の設定例1	1ステップに3人搭乗した状態が
	1 ステップでもあった場合
判定条件の設定例2	1ステップに2人搭乗した状態が
	5 ステップ継続した場合



図 8 模擬試験における異常な乗り込み状態の再現 (セン サから見た画像. 黄色は人物)

表2 模擬試験における異常な乗り込み状態の検知結果

項目	シーン数	検知率 (%)
判定条件1	10	100
判定条件 2	14	100

おいて,連続した2名搭乗,3名搭乗,2名と3名が交互 に搭乗した状態などを模擬し,乗り過ぎが判定できるか検 証を行った(図8).試験結果を表2に示す.判定条件は表 1に従っている.また,通常のランダムな搭乗において誤 検知が起こりにくいことも確認した.

6 むすび

本稿では,エスカレーターでの事故を防止するための画 像センサについて述べた.本センサはステレオカメラにて 撮影された映像をリアルタイムに解析し,乗り過ぎを検知 することができる.実フィールドや社内で実施した試験で は,エスカレーターに搭乗した人数を正確に計測すること が確認できた.また,乗り過ぎを模擬したシミュレーショ ン試験でも,精度よく検知することができた.

乗り口に本センサを,降り口に滞留検知センサを設置し, 音声アナウンス装置などと組み合わされたシステムが「パ スサーチ」の名称で,三菱電機ビルテクノサービス(株)か ら販売されている[9].人が多く集まる駅や大型イベント施 設に本センサが設置され,エスカレーター事故を効果的に 防ぐシステムとして,乗客の安全に寄与できることを期待 している.

謝 辞

多大なるご協力を頂きました関係者各位,日頃より貴重 なご意見を頂きましたお客様各位に深く感謝致します.

参考文献

- [1] 技研トラステム、"パロッシー客数情報システム"、 http://www.trastem.co.jp/p_palossie_01.html.
- [2] 北陽電機、"入退室・人数カウントシステム"、 http://www.hokuyo-aut.co.jp/14system/02retail/ counting_sys.html.
- [3] 帷子京市郎, 鈴木智之, 中村克行, 趙卉菁, 柴崎亮介, 仲 川ゆり, "レーザスキャナを用いた群集の追跡および流 動の可視化", コンピュータビジョンとイメージメディ ア研究会, 2007-CVIM-158, pp.229-236, 2007.
- [4] 萩尾健一,藤井裕之,河原英喜,阪本健二,"TOF 型距
 離画像センサを用いた高精度「共連れ検知センサ」",
 松下電工技報, Vol.55, No.1, pp.43-48, 2007.
- [5] A. Ess, B. Leibe and L. V. Gool, "Depth and Appearance for Mobile Scene Analysis", IEEE International Conference on Computer Vision, pp.1-8, 2007.
- [6] "人物検知センサ"、三菱プレシジョン技報、Vol.3、 pp.19, 2008.
- [7] 関真規人,野口真身,木村直哉,市原淑雄,佐々木秀一, 鈴木暢夫,伊藤啓二,"群集の三次元行動に基づく滞留 検知センサ",三菱プレシジョン技報,Vol.4,pp.37-41, 2009.
- [8] D. Comaniciu and P. Meer, "Mean Shift Analysis and Applications", IEEE International Conference on Computer Vision, pp.1197-1203, 1999.
- [9] 三菱電機ビルテクノサービス、"エスカレーター混雑検 知システム「パスサーチ」"、http://www.meltec.co.jp/ press/pass_search.html.

[執筆者紹介]



関 真規人 略歴 2008 年入社.画像認識技術と その応用センサの開発に従事. 技術開発部画像センサグルー プ.現在,三菱電機株式会社 先端技術総合研究所センサ情



木村 直哉 略歴

報処理システム技術部

1990 年入社.低価格ビジュア ル,パッシブレンジセンサ,戦 術用画像処理装置の開発に従 事.現在,技術開発部画像セン サグループ



市原 淑雄 略歴

1988 年入社.画像発生装置 ハードウエア開発および画像 処理装置ハードウエア開発に 従事.現在,技術開発部画像セ ンサグループ



佐々木 秀一 略歴

1985年入社.航空機搭載電子 機器,レーダ信号処理装置,障 害者支援機器,トーキングサ イン等の設計・開発に従事.現 在,技術開発部画像センサグ ループ



鈴木 暢夫 略歴

1977年入社.交通管制諸機器 の設計を経て,超音波式,ルー プコイル式の車両感知器の開 発に従事.現在,社会・交通シ ステム部



宇宙ステーション補給機(HTV)技術実証機 与圧補給キャリア搭載 電力分配器(PDB)

HTV 技術実証機ミッション完遂に貢献 現在運用機用搭載機器生産中



[ISS のロボットアームに把持された HTV 実証機]

HTV(H-II Transfer Vehicle)は、国際宇宙ステー ション(ISS)に長期滞在している宇宙飛行士の食糧 や衣類、各種実験装置など最大 6 トンの物資を運ぶ ことができる無人の軌道間輸送機です. 技術実証機 が H-IIB ロケットにより 2009 年 9 月 11 日に打上げ られ、10 月 31 日の ISS 離脱、11 月 2 日の大気圏再 突入までの 52 日間で全ミッションを終えました.

PDB(*1)は HTV の補給キャリア与圧部に搭載され, 運用に不可欠な与圧部機器への電力供給,及び温度 制御を行う重要な任務を果たしました.

現在,継続して運用機用搭載機器を生産中です. *1:Power Distribution Box





■特徴

PDB は各機能に対応したスライスモジュールを組 合せた PDB1, PDB2 各1台から構成され,飛行中及び ISS 係留中に次の運用を行います.

PDB1:8 枚スライス構造

与圧部内の各機器(圧力センサ,ベントリリーフバル ブ,循環ファン,一般照明,煙センサ)へ電力を供給 PDB2:18枚スライス構造

与圧部内のヒータ(120V系,50V系)へ電力を供給し, 外部温度センサ信号入力と制御温度を比較して各機 器の温度を制御

また, PDB は写真のとおり与圧部外装面のレール上 に艤装され、3kW 級の電力を扱う機器の放熱対策とし て、表面を全面的にシルバーテフロン(銀色アルミ 材料)で覆い輻射を利用した放熱設計としています. ■主要性能諸元

●外形寸法

PDB1:373(W)×338(D)×262(H) (突起部除く) PDB2:473(W)×338(D)×262(H) (突起部除く)

- ●質量 PDB1:19.6kg以下, PDB2:24.4kg以下
- ●入力電圧
- 120V 系電源:118~126V
- 50V 系電源 : 30~52V
- ●消費電力 PDB1:73W以下, PDB2:80W以下
- ■主要機能
 - < PDB1 >
 - ●電源インタフェース機能
 - 系統数 :4系統(50V A/B, 120V A/B) ●圧力センサ電力供給機能
 - 出力電圧 : 28±1V
 - ●ベントリリーフバルブ電力供給機能
 内部電圧降下 : 1.35V以下 (30V入力時)
 出力電流 : 0.50~0.85A (15V入力時)
 - ●ISS-DC/DC 電力供給機能(2系統) 電圧降下:1.5V以下,出力電流:25A以下
 - ●循環ファン電力供給機能(2系統)
 - 電圧降下:3.0V以下,出力電流:5.5A以下 ●一般照明電力供給機能(2系統)
 - 電圧降下:2.0V以下,出力電流:0.6A以下 ●煙センサ電力供給機能(1系統)
 - 電圧降下: 2.0V以下,出力電流: 0.02A以下
 - ●ディスクリート入力機能 (D コマンド:32ch)
 - ●ディスクリート入力機能 (DO-A コマンド:6ch)
 - ●アクティブバイレベル出力機能
 - (AB テレメトリ:29ch)
- ●パッシブアナログ出力機能(PA テレメトリ:1ch) <PDB2>
 - ●シリアル通信機能
 - 信号形態 : RS-422
 - ●電源インタフェース機能
 系統数 :4 系統(50V A/B, 120V A/B)
 - ●ヒータ電力供給機能(59ch)
 電圧降下: 2V以下,出力電流: 3.3A以下
 ●アナログ処理機能
 - 信号形態 、パッシブアナログ入力 入力 ch 数 : 109ch
 - ●ディスクリート入力機能 (DO-A コマンド:1ch)
 - パッシブアナログ出力機能(PA テレメトリ:1ch)
 (写真提供:宇宙航空研究開発機構殿)



宇宙ステーション補給機(HTV)技術実証機 曝露パレット搭載 曝露パレット制御装置(EPC)

HTV 技術実証機ミッション完遂に貢献 現在運用機用搭載機器生産中



EPC(*1)は、IHI エアロスペース殿が開発した、曝 露ペイロード等を輸送する曝露パレット(EP, HTV 補 給キャリア非与圧部に搭載)に艤装され、HTV 飛行中 は、EP 及び EP に搭載されたカーゴ(曝露実験装置等) 内の温度センサからのデータ収集、ヒータへの電力 供給を行います.また、宇宙ステーション(ISS)「き ぼう」係留中は上記機能の他、EP 搭載のカーゴを「き ぼう」船外プラットホームへ移設するための着脱用 パラフィンアクチュエータを駆動します.

宇宙航空研究開発機構(JAXA)殿が開発し,2009年 9月11日に打上げられた技術実証機では,9月25日, EP 搭載の2台の実験装置が「きぼう」船外プラット ホームへ問題なく移設され,EPCとして重要な任務を 果たしました.

現在,継続して運用機用搭載機器を生産中です. *1:Exposed Pallet Controller

HTV 技術実証機に搭載された EPC は EPC Ic 型と呼ばれるタイブ



[写真は 2009 年 9 月 18 日 HTV が ISS に結合したところ] ■特徴

EPC は, HTV と ISS という 2 つの異なったシステム とのインタフェースを有しています. ロケット打上 げから EP を ISS に結合するまでは HTV とインタフェ ースして機能し, EP が ISS 結合中は ISS とインタフ ェースして機能します. また,構造は PDB 同様,各種要求に対応してモジ ュールの増減でフレキシブルに対応できるようスラ イス構造を採用しています.(13枚スライス構造)

- ■主要性能諸元(EPC Ic 型) ●外形寸法 348(W)×332(D)×256(H) (突起部除く) ●質量 21kg 以下 ●入力電圧 HTV50V A 電源 $: 29.5V \sim 52.0V$ HTV50V B 電源 : 29.5V \sim 52.0V ISS120V A 電源 $: 104.0V \sim 127.5V$ ●消費電力(ヒータ出力電力は除く) HTV50V A 電源使用時 :39.5W以下 HTV50V B 電源使用時 :16.2W 以下 ISS120V A 電源使用時 : 40W 以下 [PAD (パラフィンアクチュエータドライブ) 駆動は除く] ■主要機能(EPC Ic型) ●HTV 通信インタフェース機能 信号形能 : RS-422 ●ISS 通信インタフェース機能 信号形熊 : MIL-STD-1553B ●電源インタフェース機能 系統数 :3 系統(HTV50V A/B, ISS120V A) ●アナログ処理機能 信号形熊 :パッシブアナログ入力 センサ種別 : 白金センサ 測定温度範囲 :0℃~+100℃(12ch) $-40^{\circ}C \sim +60^{\circ}C (9ch)$ 分解能 :8bit 精度 $:\pm 3^{\circ}C$ 入力 ch 数 : 21ch ●ディスクリート入力信号処理機能 信号形熊 :接点信号 入力 ch 数 : 48ch ●50V A 系/50V B 系ヒータドライブ機能 内部電圧降下 : 2.5V 以下 出力電流 : 1.35A/ch 以下 出力 ch 数 :各 6ch 120V A 系ヒータドライブ機能
 - 内部電圧降下 : 1.0V 以下
 出力電流 : 1.43A/ch 以下
 出力 ch 数 : 8ch
 ヘ^{*} ラフィンアクチュエータドライブ (PAD)機能
 - 出力電圧: 25.5V~28.5V出力電流: 0.61A/ch以下出力 ch 数: 32ch(16ch×2 冗長)

(写真提供:宇宙航空研究開発機構殿)
製品紹介

ETC 用高速ゲート GT-005A

高速ゲートは、有料道路料金所の ETC*1システムで、車 両の通過可否を制御する発進制御機として使用され ています.1999年以降3,300台以上を納入しています. このたび、ETC用高速ゲートGT-005Aを開発し、09年11 月より出荷を開始しました.

■特 徴

●高速のゲート開閉

開閉バーを車両停止指示(開閉バーが閉じた状態) から通行指示(開閉バーが開いた状態)まで0.5秒*² で動作させます.開から閉でも同様です.

●車両衝突時ダメージ軽減機構

開閉バーに車両が接触した場合,車両へのダメージ を軽減するため,開閉バーに緩衝材を付けるととも に車両進行方向に開閉バーが回転(リリース)する 構造としています.

●開閉バー芯材はCFRP材

開閉バーの芯材には,軽量かつ高強度のCFRP*3を使用.開閉バー自体が軽量で車両へのダメージを軽減 できる効果があります.また,車両接触部の芯材形 状は丸型であり,角型のものに比べ力の集中が少な く素材特性と合わせて破損し難い設計です*4.

- *1: ノンストップ料金収受 (ETC: Electronic Toll Collection) システムは、料金所にお ける料金収受業務を無線通信により行うもので、料金所での一時停止の必要がなくなる ため、料金所での渋滞緩和や走行時間の短縮のほか、排気ガスの低減や燃料節約が期待 されます。
- *2:開閉時の開閉バー回転中心から開閉バー先端まで2,250mm以下の当社製開閉バーを使 用した場合です.



開閉バー開状態

●いろいろな開閉バーを選択可能

積雪地域では積雪による影響を軽減するため楕円 形の開閉バーを,車両衝突の多い場所には衝突す る面の緩衝材を増したものを,ドライバーへの夜 間視認性向上には反射シートの貼り付けなどニー ズに合わせた様々な開閉バーを用意しています*5.

●簡単な開閉バー交換

車両の接触などにより開閉バーを交換する場合に, 運用に支障がないように工具不要で簡単,迅速に 対応できる構造です.

●高耐久性

高耐久性モータの採用や構造強度評価の実施により,開閉バー開閉動作に対する耐久性300万回*6を 実現しています.

●保守性向上(新機能)

車路の左右両側に設置するタイプでは、保守時にゲート開閉動作を点検し易いよう手動開閉操作時に、 自機のみ/相手機のみ/両方一括の3通りからひ とつを、スイッチで選択可能にしました.

- *3: 炭素繊維強化プラスチック (CFRP: Carbon Fiber Reinforced Plastic)
- *4: 構造解析結果による.
- *5: 長さを指定する場合など,特殊仕様については別途費用が必要です. *6: 正常な開閉動作の場合.

*0. 正市な用利助11-02場口



ETC 用高速ゲート GT-005A (400mmW×1,015mmH×250mmD,100kg以下)

制 品紹介

I Cカード専用駐車場システム

I Cカード専用で電子マネー*1 (Suica*2, P ASMO*3等)利用の入退場に特化したシステムで す.チケットレス,キャッシュレスのシステムで, 駐車券不要,保守,維持費の低減が可能です.車番 システムと連携可能で,事前精算,クレジットカー ドなどの ニーズに対応できる I Cカード専用駐 車場システムです.

電子マネーをタッチして入場し、出場時にタッチし て駐車料金を支払い出場できます.

■特 徴

●チケットレス

ICカードが駐車券,定期券の代わりになります. ①駐車券を使わないため省資源,②駐車券のコスト がかからない,③カードは水に濡れても読め,読取 信頼性が高い,④非接触式なのでメカ部がなく保守 費用が低減できる,というメリットがあります.

●キャッシュレス

硬貨・紙幣などの現金を扱わないため,①つり銭不 要,②タッチで決済が完了するのでスムーズな入退 場可能,③精算時間の短縮で回転率が向上,④現金 管理不要,⑤保守費用低減,⑥現金を収納せず防犯 性向上,というメリットがあります.





IC カード入場機 (360W×1,290H×540D, 70kg 以下)

ICA-100 ICカード精算機 (340W×1,410H×440D, 85kg以下)

入場機ではチャージ金額が千円未満の場合,LED と音声で残額不足の注意を促します.(設定金額は 変更可能)

●電子ジャーナル対応

今まで記録用紙に印字していた精算情報等のデ ータを、大容量のメモリー(SDカード)に保存 します.書き込んだ情報は、管理計算機などに保 存可能なため、精算記録の保管に場所を取らず、 またジャーナル用紙を使用しないので、紙資源の 削減も可能にしました.

※ジャーナルプリンタはオプションで搭載可能

●豊富なオプション

・車番認識システム

車番認識カメラ+事前精算システムで,よりスム ーズなハンズフリー自動出場が実現できます.

・クレジットカード対応

クレジットカードリーダーを追加することで, I Cカードの残額不足の際, クレジットカードでの 精算が可能となります.

・ジャーナルプリンタ

ジャーナルプリンタを搭載できます. 従来通りジャーナル用紙に印字記録を残すことができます.

 *1: 各決済事業者との加盟店契約が別途必要です.
*2: Suical本日本旅客鉄道株式会社の登録商標です. JR東日本 Suica利用表認第39号
*当該承認は、東日本旅客鉄道株式会社が本商品・サービスの内容・品質を保証するものではありません.
*東日本旅客鉄道株式会社の都合により、予告なくSuica カードが交換されることがあります.
*3: PASMOは、株式会社パスモの登録商標です. (株パスモ商標利用許諾済 第45号
*PASMOマーク の 及び POSMO は開パスモが本商品・ サービスの内容・品質を保証するものではありません.
*(株パスモの都合により予告なくPASMOカードが交換されることがあります.

CT-600 アームキャッチャー (349W×1,156H×200D, 20kg以下)

GT-651 カーゲート (400W×1,100H×230D, 70kg 以下)

編集後記

三菱プレシジョン技報第5号をお届けいたします.本報では,特別 寄稿として,交通安全環境研究所の谷口研究コーディネータに,安全 性能や環境性能に関する基準策定の観点からシミュレータを有効活 用して頂いている事例を御紹介いただきました.

寄稿にも述べられておられますように、様々な現象を仮想的に再現 することによりシステム性能やドライバー特性を効率的に、多角的に評 価したり予測したりする目的に対し、シミュレータの役割は今後、益々 高まってくるものと考えております.

当社では、これに応えるべく製品開発を進めており、その成果をシ ミュレータ小特集として紹介させていただきました.加えて、一般論文 として掲載いたしましたように、人工衛星の姿勢制御や駐車場システ ム、エスカレータの安全運行など社会システムの向上におきましても、 その一端を担えますよう努力を重ねております.

今後も、より良い製品の提供に向けて「ものづくり」を進めてまいりま すとともに、三菱プレシジョン技報を通して、その活動を皆様にお伝え していきたいと思っております.引き続き、当社を御愛顧いただきます とともにご指導、ご鞭撻を賜りますよう、よろしくお願い申し上げます.

> 三菱プレシジョン技報編集委員会 技術開発部長 春田健雄 記

三菱プレシジョン技報 Vol.5 ©無断転載を禁ず
発 行 日: 2010年5月11日
発 行 元 : 三菱プレシジョン株式会社 URL : http://www.mpcnet.co.jp/
本 社/〒135-0063 東京都江東区有明 3-5-7 TOC 有明 イーストタワー13 階 La (03)5531-8060
鎌倉事業所/〒247-8505 神奈川県鎌倉市上町屋 345 โu (0467)42-5555
発行責任者: 富山 和雄
編集責任者: 春田 健雄
印 刷 所:株式会社三菱電機ドキュメンテクス 〒272-0127 千葉県市川市塩浜 3-12

(非売品)

