飛行船型水路トンネル調査ロボット「トンネルマンボウ」の開発 Development of airship robot for inspection of water-channel tunnels

松浦 誠司^{*} 原田 耕司^{**} Seiji Matsuura Koji Harada 山本 郁夫^{**} 西見 宣俊^{****} Ikuo Yamamoto Nobutoshi Nishimi

要 約

小規模な水力発電の導水路や農業水路など小断面の水路トンネルは、震災等の災害後の調査では、 安全性等の理由から無人で被災状況を把握することが重要となる.水路トンネルの調査では、狭いトン ネルを長距離調査することが必要となるが、マルチコプターでは電源等の問題があり、適用が難しい. そこで、飛行のための消費電力が少なく水路トンネル内での自律飛行が可能な飛行船型水路トンネル調 査ロボット「トンネルマンボウ[™]」を開発し、実トンネルにおいて適用性を確認した.

- 目 次
- 1. はじめに
- 2. トンネルマンボウの概要
- 3. 自律飛行のための制御
- 4. 実構造物での適用事例
- 5. まとめ

§1. はじめに

水路トンネルには、主として電力関連や農業関連のト ンネルがある.電力関連の導水路・放水路などの水路ト ンネルは総延長が4,700 km に達しており、平均経過年数 は約50年である¹⁾.また、農業用水路トンネルは総延長 が約2,000 km である.

水力発電の導水路や農業水路など水路トンネルは,震 災等の災害後の調査では,安全の確保のため無人で被災 状況を把握することが重要であり,小断面の水路トンネ ルでは狭い坑内を長距離調査することが必要となるが, マルチコプターでは電源等の問題があり適用が難しい.

そこで,飛行のための消費電力が少なく小断面水路ト ンネル坑内での自律飛行が可能な飛行船型水路トンネル 調査ロボット「トンネルマンボウ」(以下,トンネルマン ボウ,**写真-1**)を開発し,実構造物において適用性を 確認した.

- * 技術研究所先端技術グループ
- ** 技術研究所
- *** 長崎大学大学院
- **** 土木設計部設計三課

§2. トンネルマンボウの概要

トンネルマンボウは,飛行船型のロボットであり,ヘ リウムガスを封入したバルーンを浮体とし,制御機器,各 種推進装置,カメラ・照明装置等を搭載し,小断面の水 路トンネルにおいて自律飛行し,トンネル壁面の画像を 取得することで,無人調査を行う装置である.トンネル 壁面との距離を保持する制御システムにより,トンネル 線形に追従して水路トンネル内を自律飛行する.

2-1 トンネルマンボウの特長

トンネルマンボウは飛行体とすることで,水路トンネ ル底面の水や瓦礫等の影響を受けずにトンネル内を移動 して調査することができる.また,ヘリウムガスを注入 したバルーンにより浮力を得るため,マルチコプターと 比較して飛行で消費するエネルギーが少なく,航続時間 が長いことから²⁾,長距離調査が可能である.



写真―1 トンネルマンボウ



図-1 トンネルマンボウの構成

2-2 トンネルマンボウの構成

トンネルマンボウは,浮体 (バルーン) に機体やカメ ラモジュール等,図ー1 に示す一連の機器で構成され,総 質量は4,970gである.以下にそれぞれの仕様を記す. (1) バルーン

バルーンは、塩化ビニル製シートを円筒形状に貼り合 せたものであり、設計寸法は、直径 1,200 mm×長さ 3,700 mm である.バルーン内にヘリウムガスを注入すること でトンネルマンボウを浮遊させる.浮力は、気温、気圧 等の条件により異なるが 5,000~5,600 g である.

(2) 機体

機体は、ポリスチレンフォーム製のメカデッキモジュ ールにトンネルマンボウの動作を制御するのための一連 の機器を搭載したものである(写真-2(a)).主な搭載 機器は、電波受信部、制御用マイコン、バッテリー、鉛 直スラスタ、浮力調整装置である.

(3) 浮力調整装置

ヘリウムガスは分子が小さいため、塩化ビニル製シー トで密閉したバルーンにおいてもガスが徐々に抜けて浮 力が低下する.このため、バラスト水を入れた PET ボト ルに点滴装置を接続した浮力調整装置(写真-2(b)) を機体に搭載し、浮力の低減に対してバラスト水の滴下 速度を設定することで、飛行中の浮力を確保した.

(4) カメラモジュール

カメラモジュールは,360 度カメラと54 WのLED 照 明をフレームに装着したもの(写真-2(c))であり,バ ルーン前端に固定する.トンネル前方を中心に撮影する ことで,トンネルの天端・側壁から底部までの連続画像 (2880×2880 ピクセル30 fps (1:1))を取得する.

(5) 推進スラスタ

ヘリウムガスで浮遊したトンネルマンボウに推力を与 えるための推進スラスタ(写真-2(d))は,バルーン 後端に設置する.

(6) ガイドフレーム

トンネル壁面や壁面に取り付けられた金具等のトンネ ル附属物にバルーンや機体が接触し,損傷することを防 止するため,バルーンにガイドフレームを取り付けた.ガ イドフレームは設置箇所に応じて,それぞれ下記のタイ



(a) 機体



(b) 浮力調整装置



(c) カメラモジュール



(d) 推進スラスタ 写真--2 トンネルマンボウの主な機器

プを採用した.

① ローラー式ガイドフレーム

ローラー式ガイドフレームを**写真-3**に示す.カーボ ン製のアーム先端にジュラコン製のローラーを取り付け てあり,壁面と接触時の摩擦による飛行船の速度低下を 抑制できる.トンネル壁面と接触する頻度が高いバルー ンの上部と左右側部に設置した.

アームの角度を変えることで,ガイドフレームの張出 し寸法を調整でき,トンネルの断面寸法やトンネル附属 物の壁面からの突出し寸法などのトンネルの条件に対応 できる.

② X字形状ガイドフレーム

X字形状ガイドフレームを**写真一4**に示す. バルーン 下部には,全長1,700 mmのカーボンパイプをX字状に 交差させ,前後のサイドスラスターを覆うように装着し てあり,サイドスラスターおよび機体がトンネル床面へ 接触することを防止する.

2-3 トンネルマンボウによる調査手順

調査フローを図-2に示す.片方のトンネル坑口から 発進させたトンネルマンボウは,壁面の画像を取得しな がら自律飛行を行い,反対側の坑口へ到達する.到達後 にカメラから SD カードを取り出し,記録画像から顕著 なひび割れや壁面の崩壊,その他変状の有無などを確認 する.なお,変状の位置は,壁面の距離表示や飛行時間 と飛行距離の関係から把握する.

§3. 自律飛行のための制御

トンネルマンボウの制御システムは,鉛直制御と水平 制御を独立して行っている.それぞれの概要について以 下に示す.

3-1 鉛直制御

鉛直方向(z軸方向)のトンネルマンボウの位置の把 握には,検出対象の材質や色の影響を受けず,溜まった 水に対しても正しい距離が測定可能な超音波センサを採 用した.

鉛直制御は,超音波センサで得たバルーン中心とトン ネル床面までの距離 δz (図-3)を条件式に当てはめ,バ ルーンの中心がトンネルの中心にくるようにモータの PWM (出力)を制御して鉛直スラスタを作動させた.

モータの PWM (出力) と距離センサの値 δz の関係を 図ー4 に示す. δz の原点 δc は、トンネルマンボウがトン ネルの鉛直方向中心にあることを示し、赤線は上向きの 推力、青線は下 向きの推力、黒線は推力 0 を表す.

トンネルマンボウの高度が下がる(δz が小さくなる) 場合, δ2~δ1 の時に δz に応じて PWM 値を P2~P1 とし てモータを正転させ,トンネルマンボウを上昇させる.ま た,トンネルマンボウの高度が上がる(δz が大きくな



写真一3 ローラー式ガイドフレーム



写真-4 X字形状ガイドフレーム

事前準備

	・トンネル条件や支障物の有無等を確認
	・ロボットの組立方法, ヘリウムガスボンベの設置
	/ 位置等の確認
搬入·組立·調整	
	・ヘリウムガス注入
	・各パーツの取付け・結線
	・浮力の調整
	・坑内風速の確認調整
N	・試運転
飛行·調査	
	・発進,発進後プロポの通信を切断
	·自律飛行·調査
N	・到達、リモコンキーにより運転停止
撤去・片付け	
	・電動エアポンプによりガス抜取り
N	▶ ・分解して撤去・片付け
糸	吉果の整理と活用
	・記録画像の確認





る)場合, $\delta 3 \sim \delta 4$ の時に δz に応じて PWM 値を P3~P4 としてモータを逆転させ,トンネルマンボウを下降させる.

距離が δ2~δ3 のときにモータを停止させるのは, 正逆 転の過度な変化によるモータの焼き切れを防ぐためであ る.また, PWM 値の上限を正転逆転でそれぞれ P1 およ び P4 に設定することで,モータの過度な回転を防止し ている.

3-2 水平制御

水平方向の壁面との距離測定には,測定精度が高く,応 答速度が速いレーザセンサを採用した.

機体の前後に2つのレーザセンサを搭載し、それぞれ 距離 $\delta_{\rm F}$ および $\delta_{\rm R}$ を取得し、トンネルの進行方向に対す る機体の傾き角度 θ およびバルーン中心と壁面との距離 $\delta_{\rm X}$ を演算している(**図**-5).

θおよび δx に対して,許容傾き角度の範囲を超えた場 合は,前後の水平スラスタを前後逆位相で作動させ,機 体を回転させる.また,許容傾き角度範囲内である場合 は,壁面との距離 δx に応じて前後の水平スラスタを同位 相で作動させ,バルーン中心がトンネル中心にくるよう に水平位置を制御する.

モータの PWM (出力) と距離センサからの演算値 & の関係を図-6 に示す. & の原点 & は, バルーン中心が トンネルの水平方向中心にあることを示し, 赤線は左向 きの推力, 青線は右向きの推力, 黒線は推力0を表す. & お, 水平スラスタのロータは可変ピッチを採用している ので, 同じ PWM 値でもロータのピッチ (翼角)を変え ることにより, 逆向きの推力を発生させることができる.

トンネルマンボウが右側の壁に近づく (δx が小さくな る) 場合, $\delta 2 \sim \delta 1$ の時に δx に応じて PWM 値を P0~ Pmax として左向きの推力を発生させさせる.また,ト ンネルマンボウが左側の壁に近づく (δx が大きくなる) 場合, $\delta 3 \sim \delta 4$ の時に δx に応じて PWM 値を P0~Pmax として右向きの推力を発生させる.

鉛直制御と同様に,距離が δ2~δ3 のときにモータを停止させ,また,PWM 値の上限を Pmax に設定することで,モータの過度な負荷を防止している.

§4. 実構造物での適用事例

実証実験として,実構造物の水路トンネルでトンネル マンボウを自律飛行させ,現場適用性の検証を行った.

4-1 現場概要

対象となる水路トンネルは,図-7に示すように標準 断面が単心円(三心円)の馬蹄形で幅,高さともに2,040 mmであり,最小曲線半径30m,平均勾配は0.07%でほ ほ水平である.実験時は水路は稼働しておらず,坑内湧 水などにより最大水深15cm程度の流水がみられた.坑口



4

に接続する下流側の水槽(作業スペース長さ8.7 m×幅 3.8 m×高さ2.8~4.0 m)においてトンネルマンボウの組 立て,調整を行い,上流に向かって自律飛行させた.

4-2 実験内容

(1) 作業性の確認

搬入・組立て・準備・片付けなど一連の作業の所要時 間や作業手順を確認,記録した.

(2) 長距離自律飛行試験

トンネルマンボウを水路トンネル内の2,500 m を自律 飛行させ,速度や飛行の安定性,バッテリーの消耗状況 等の確認を行った.鉛直方向は自律制御により行い,水 平方向については,水平スラスタを作動させず,ガイド フレームによる制御を行った.

(3) 取得画像の確認

画像取得状況は,図-8に示す1~15 mmの太さを変 えた線(線と線の間隔も1~15 mm)を記入したチェッ クシートをトンネル壁面に貼り付けておき,取得した画 像で判別可能な範囲を確認した.

4--3 実験結果

(1) 作業性の確認

トンネルマンボウの組立調整を行った下流側水槽は, 地上の1,200 mm×800 mmの開口部より水槽床面まで タラップで約5m降りた位置にあった.このため,トン ネルマンボウは各パーツをロープを用いて水槽内まで荷 降ろしし,**写真-5**に示すように水槽内で組み立てた.へ リウムガスボンベは地上に配置し,長さ10mのホース を用いて水槽内のバルーンにガスの注入を行った.

水槽への資機材の投入開始からの組立て,調整を行い, 飛行準備が完了するまでの時間は約90分だった.また, 解体搬出作業は,組立設置と逆の手順で行い,開始から 坑外へ全ての資機材の搬出までの時間は約50分だった. 以上より,トンネルマンボウによる調査では,2,500m程 度の距離を2回調査するのであれば1日の作業時間内に 十分に収まることがわかった.

(2) 長距離自律飛行試験

発進箇所でプロポにより推進スラスタの出力(トリム 値)を調整して固定し,自律飛行させた.2,500 mの距 離の長距離自律飛行を2回行った(**写真-6**).

① 鉛直方向制御結果

長距離自律飛行時の機体とトンネル床面の距離を図-9に示す.床面との距離300 mm以上を保ち,下部ガイ ドフレームがほとんど当たることなく飛行できた.これ は,図-10に示すようにトンネルマンボウと床面までの 鉛直距離が小さくなると PWM 値(モータ出力)が上昇 して鉛直スラスタが作動することによる.また,浮力調 整装置により,へリウムガスの抜けに起因する飛行高度 の低下を抑制できた.



図ー8 チェックシート (数字は黒帯の太さとその間隔 (mm)を表す)



写真一5 組立状況



写真一6 飛行状況



② ガイドフレームの稼働状況

バルーンの上部および側部に取り付けたローラー式ガ イドフレームは,壁と衝突した際,アーム部分が適度に 撓ることで衝撃を和らげつつ反発し,かつ先端のローラ ーが回転して摩擦抵抗を低減していた.これによりバル ーンが壁面に衝突したり,壁面に取り付けられた金具(高 さ70 mm)が飛行に支障することを防止できた.

③ バッテリー消費状況

時速約3 km/h での2,500 m の長距離自律飛行におけるバッテリーの電圧低下状況を図-11 に示す.残圧 100%の12.4 V から2,500 m 飛行後の電圧の測定値(1 回目 11.82 V, 2 回目 11.77 V)から,使用限度の10.8 V に低下するまでの飛行可能距離は6,000 m 以上となっており,2,500 m の調査に関してバッテリー残量にはかなり余裕がある状態であった.

(3) 取得画像の確認

飛行速度が約 1.5 km/h の場合,飛行方向(トンネル軸 方向)および飛行と直角方向(トンネル軸と直角方向) ともに 10 mm が判別できた(写真-7).一方,飛行速度 が 3 km/h を超えた場合,飛行と直角方向(トンネル軸 と直角方向)は 15 mm がようやく判別できる程度であっ た.よって,10 mm を判別したい場合は,飛行速度を落 として飛行させる必要があることがわかった.飛行速度 が遅くなると距離当たりのバッテリー消費量が増加する ことが懸念されるが,時速約 3 km/h の飛行では 6,000 m の飛行が可能であることから,半分の 1.5 km/h まで低下 させても 2,500 m の調査は十分に可能である.

§5. まとめ

飛行船型水路トンネル調査ロボット「トンネルマンボ ウ」の開発で得られた成果を以下に記す.

- トンネルマンボウは、ヘリウムガスを注入したバルーンにより得た浮力と、自律制御機能およびガイドフレームにより、トンネル線形に合せたスムーズな飛行ができ、小断面水路トンネル内で2,500mの自律飛行が可能である。
- ② トンネルマンボウの総質量は5kg程度と軽量であり、分割・運搬が可能である.また、ヘリウムガスは、ホースを用いることでガスボンベから離れた場所から注入可能であるため、坑口部が立坑下にある場合でも運搬、組立、発進が可能であった
- ③ 調査の準備と撤収の所要時間は、それぞれ約90分 および約50分であり、2,500m程度の距離を2回 調査するのであれば1日の作業時間内に十分に収 まることがわかった。





12.6

12.4

12.2

図-11 飛行距離とバッテリー電圧の関係 (10.8V になるまで飛行可能)



写真一7 画像取得状況

 ④ 前部に搭載した 360 度カメラと照明装置により,
トンネル壁面の連続画像で 10 mm を判別できる ことがわかった.

トンネルマンボウは、災害後の概査を目的として開発 した.今後は、トンネルマンボウの適用事例を増やすこ とで、断面の違いや坑内の通風状態など、トンネルの条 件が異なる場合の適用性について確認するとともに、撮 影画像の高精度化や画像処理等により、災害時の応急点 検だけでなく、定期点検に使えるようなシステムへの改 良を検討する予定である.

謝辞.現場実証にあたり,快くトンネルを提供いただい たトンネル管理者様および現場への案内や打合せなどの 場所を提供していただいた西松の現場関係各位に深く感 謝いたします.

参考文献

- 1) 一般社団法人日本建設業連合会 電力工事委員会: 水力発電土木施設のリニューアル技術【増補改訂版】, p. 276, 2015
- 2)国土交通省:点検支援技術性能カタログ(案), pp. 2,9,16,23,2019