能登半島北部沖における空中重力調査 Airborne gravity survey of offshore area of Northern Noto Peninsula

駒澤正夫¹·大熊茂雄¹·瀬川爾朗² Masao Komazawa¹, Shigeo Okuma¹ and Jiro Segawa²

Abstract: An airborne gravity survey using a helicopter was carried out in October, 2008 along the northern offshore of Noto peninsula in order to understand a shallow and whole underground structure. Ten measurement tracks including two cross over tracks were arranged within 20km offshore at every 2km spacing and the length of total measurement tracks became about 700km. It has turned out that the Bouguer anomalies by airborne gravity is consistent to the results of the Bouguer anomalies by land and shipborne gravimetry, which gradually decrease toward the offing from a land side, so the accuracy of the system is secured. A local structure with the low gravity of the Wajima bay, which already became clear by sea floor gravity, is also found out, so it turned out that the system has about 2km structural resolution.

Keywords : sea floor gravity survey, Noto peninsula, Bouguer anomalies, graben structure

要旨

能登半島北部沖で浅部地下構造を広域的に把握す るため 2008 年 10 月にヘリコプターを使った空中 重力調査を行った.測定測線は海岸線に沿った東北 東 - 西南西方向に 8 本,交差測線を 3 本取り、ほぼ 2km 間隔で沖合 20km までに配置した.総測線長は 約 700km である.調査結果は,陸側から沖合に向か って重力異常が減ずるなど陸上及び船上重力データ とも整合するもので精度が確保されていることが判 った.また,海底重力調査から判明した輪島湾の低 重力異常などの局所的な構造も見出され 2km 程度の 構造分解能を持つことも判った.

1 はじめに

本調査は、2007年3月に発生した2007年能登半 島地震の震源域周辺における浅部地下構造を広域的 に把握することを目的として、能登半島北部の海陸接 合域の重力構造把握するために実施されたヘリコプ ターを空中重力調査である.空中重力測定は、船上重 力測定に比べ測定効率が格段に良く、広範な領域を短 期間で重力図を作成するのに適した方法である.陸上 重力計や海底重力計を用いた測定に対してフィルター 処理など誤差要因を軽減する処理の必要があるが,最 近の測定技術の進歩で得られる重力異常も船上重力に 匹敵するまでになってきた.測定には,ヘリコプター に搭載した空中重力計を用い,動的状態で重力を測定 する方法である.測定点は,約2kmの測線間隔で沖 合 20km までに配置され,総測線長は約700km であ る.現地調査は,2008年10月7日より10月9日 にかけての3日間で実施した.

当該地域での陸上・船上重力調査によれば,海岸 線に沿うようなコンターパターンが卓越し,沖合数 kmのところに重力勾配の最も大きい構造があること が判っているが,今回の空中重力調査は重力異常図の 精度と構造把握がどの程度可能であるかの検証を目指 して実施されたものである.

2 調査地域

空中重力の調査範囲は,能登半島沖の海岸線に沿った約 60km×沖合約 20km(約 1,200 km²)の主として海域部分で,ヘリコプターに搭載した空中重力計

¹産業技術総合研究所 地質調査総合センター 地質情報研究部門(AIST, Geological Survey of Japan, Institute of Geology and Geoinformation)

² 東京海洋大学 (Tokyo University of Marine Science and Technology)

を用いて重力調査を実施した. 陸部としては,半島 北部の沿岸域と沖合いの七ツ島を含んでいる. 測定測 線図を第1図に示す.

3 空中重力測定

空中重力の測定システムについては,瀬川ほか (2000)による.以下に本調査に関する事項を中心に その概要を述べる.

3.1 使用したヘリコプター

米国製 Bell412 ヘリコプター(機体番号 JA9616) を使用した.このヘリコプターは2基のエンジンを持 ち,回転翼は4枚,最大13人の乗客を乗せることが 出来る.測定時にはパイロット2名,観測員2名,ナ ビゲイター1名,計5名が搭乗する.さらにもう1名 の添乗員を搭乗させることも可能である.連続飛行時 間は2時間以内をメドとした.巡航速度は対気 60— 110 ノットである.

ヘリコプターの選択の際には飛行の安定性と,低振動 を考慮する.また GPS による測位を行うので,電波 伝搬の特性を充分に考慮する.

3.2 使用した重力計,重力計システム,データ処理 法の概要

ヘリコプター搭載型重力計(Airborne Gravimeter Segawa-Tokimec Model FGA-1型)(第2図)を使用 した.重力計は第2図に見える部分にさらに全体と して防振処置が施され、GPS 測位システムが付け加わ る.第3図は重力センサーとそれの鉛直を保持する ジンバルシステムを示す.

重力測定システムを第4図に示す.鉛直,水平加 速度計による重力センサー装置(左側ブロック)とそ れの制御,記録装置(中央と右側のブロック),およ びへリコプターの位置と速度を測るGPSシステム(下 段のブロック)よりなる.重力変化とへリコプターの 動揺が起こす加速度変化,および地球の自転との相互 作用で起こるエトベス効果の合力が測定値となるが, その中から重力変化だけを取り出すことが測定のポイ ントである.

重力加速度計は 100Hz の繰り返しで機上の加速度 を測定している.これは高周波の振動の影響を出来る だけ押さえるためである.ジャイロや GPS は 1 秒ご との測定である.擾乱加速度は 100gal に達する.測



第1図 測定測線図.

定精度は 1mgal を目標としているのでこの場合の信 号/ノイズ比は 1/100,000 ということになり,1km の距離を 1cm の精度で測ることに似ている.ノイズ の除去はデジタルフィルターによって行う.通常,時 定数 150 秒の Hamming Window を使用する.この フィルターによる重力半波長分解能はヘリコプター の速度を 60 ノットとするとほぼ 1.5 km である.フ ィルターによって短周期のノイズが除去できてもへ リコプターの飛行高度は緩やかに変化している.飛 行高度が 1000m 前後までは地球の正規重力の鉛直勾 配は 0.3086mgal/m である.GPS で得られる高さは 海水準を基準にした標高でなく楕円体高 (ellipsoidal height)で,鉛直勾配を使ってフリーエア補正を行う と空中の重力が準拠楕円体面上の値に化成されて重力 乱れが得られる.更に,ジオイド高の補正を行えばフ リーエア重力異常が得られる.なお,重力の短波長変 化は高さと共に調和関数的に減衰することはポテンシ ャル場として明らかである.従ってジオイド面のフリ ーエア重力異常値はヘリコプターの飛行高度から下方 接続して求めることになるが,その方式は未だ一般化 されていない上に,下方接続法はノイズを拡大すると いう欠陥を持つので,今回はジオイド面(海抜0m) への適用はしなかった.第5図はデータ処理のフロ ーチャートである.

3.3 使用したヘリポート

石川県輪島市にある日本航空大学校(Japan Aviation College of Japan Aviation Academy)のApron



第2図 ヘリコプター搭載型重力計(Airborne Gravimeter Segawa-Tokimec Model FGA-1). 中央が水平安定台と重 力センサーの入ったボックス. 左が光ファイバージャイ ロ. 右は制御およびデータ記録装置. 総重量は 250kg 程 度.



第3図 重力センサーとジンバルシステム.中央の黒いボック スの中に3重恒温槽に包まれた重力センサーがある. 黒いボックスがジンバルメカニズムに支えられて鉛直 を保持する.



第4図 重力測定システム構成.



第5図 データ処理フローチャート.

システム構成

をヘリポートとして使用した.この大学校は能登空港 に隣接し空港の航空管制を受けていたため,離着陸は 大学構内で行い,その前後は能登空港の滑走路を使っ た.管制および燃料補給は能登空港の施設に協力して 頂いた.

第6図にヘリポートの測地学的基本定数(高度と 重力)を示す. ヘリポートの格納庫の近傍に固定点を 設け離着陸点とし、全てのフライトの際にこの点を 基点とした. この点を Spot.1 と名づける。Spot.1 の 標高は 217.64m である. またこの点のジオイド高は 国土地理院によれば 37.55m である。従って楕円体 高は 255.19m ということになる. Spot.1 の地表面で の重力値は979937.90mgalであるので、地面から 1.35m の高さにあるヘリコプターに搭載された重力 センサーにおける重力値は 979937.48mgal というこ とになる.重力計は常に通電されヘリポート内でも 常時重力を測定している. したがって Spot.1 で重力 計が示す読み(数値)は979937.48mgalと換算され る. この方法で重力計は常時 Calibration され、ドリ フトの評価がされている. 更に、ヘリコプターの屋根 に置かれた GPS 受信機のアンテナの位置の重力値は、 979937.13mgal ということになる.

GPS 干渉測位はヘリポートに置かれた固定 GPS 受 信機とヘリコプターの屋根に置かれたアンテナによ る移動 GPS 受信機によって楕円体面からの高さが測 定される.測定には Ashtech 社が開発した PNAV と いうソフトウエアを使用する.この際、初期条件とし て PNAV Software に対して固定 GPS 受信機のアンテ ナの楕円体高が与えられる. ヘリポートの楕円体高が 255.19m、基準 GPS の三脚の高さが 1.2m であるの で 256.39m という数値をセットする. これらは国土 地理院の GPS 基準点との結合によって求められたも のである.なお、通常の陸上重力及び船上重力のフリ ーエア異常やブーゲー異常を計算するためには高さと して楕円体高ではなくジオイド補正がなされた標高が 必要であるが、現在、国土地理院で得られている本地 域のジオイドは、陸域のみに限られており、今回は、 GPS 処理などで全世界的に使われているジオイドモデ ル EGM96 を利用することにした. それについては別 途重力処理計算でに述べる.

3.4 重力測定の経過

重力測定は平成20年10月1日より10月5日ま での準備期を経て、10月6日から10月9日にかけ



Configuration at the Apron of the Japan Aviation Academy, Wajima City, Kita-Noto, Ishikawa Prefecture, 5-9 October 2008

第6図 日本航空大学校 Apron の測地学的基本定数.

て行われた. その経過は次の通りである.

- ・平成20年10月5日 重力計を搭載したヘリコプターBell 412型 JA9616 が東京ヘリポート離陸(12時49分). 富山空港(14時33分)を経て能登空港/日本航空大学校に着陸(16時29分).
- ・平成20年10月6日 雨のため飛行中止.
- ・平成20年10月7日 昼前にFlight 1,午後 Flight2.
- ・平成20年10月8日 朝 Flight3,昼 Flight4, 午後 Flight5.
- ・平成20年10月9日 朝 Flight6,全測定終了
 午後 東京ヘリポートに向け離陸.

3.5 飛行実績(航跡の詳細)

Flight (フライト) 1 より 6 までの飛行航跡図およ び航跡数値データを与える.各フライトの重力プロフ ィルに添えて示す.測位はすべて WGS84 測地系にな らっている.

3.5.1 航跡図

能登半島北部域の Flight 毎の飛行航跡図と,11本 のトラックを全て一つのマップにプロットした飛行航 跡図のを第1図に示す.飛行高度については重力加 速度に直接影響を与えるため一定高度で飛行する必 要があり,Flight 毎に地形と天候を勘案して1,000ft から3,000ftの間で固定して飛行した.飛行高度の 詳細は,Track1,Track2,Track9,Track10及び Track11 が,陸域に懸かるため 2000ft とし,Tack3, Track4,Track5,Track6,Track7 及び Track8 は海 域であり,より微細構造の抽出を目的に 1000ft とし た.なお,Track2 と Track4 は 3,000ft でも測定を行 い再現性のチェックと高度差による上方接続の検証を 行った.

3.5.2 航跡データ

航跡の時刻と緯度,経度の数値を与える.時刻は GPS タイムコードによる時刻で,0.5 秒間隔である. 位置は GPS 単独測位によるもので,精度は±3mで ある.緯度,経度は「度」の10進法と60進法で示 される.緯度は小数点以下7桁,経度は小数点以下6 桁である.以上のデータを一括したものが最終的に収 録された.

4 調査データ

本調査のデータを船上重力データと比較してデータ の精度を検証した.ここでは,東西測線のうち船上 重力データが密にある一番北側の2測線(Track)の データを示す.すなわち,第7図に2回目のフライ トで得られたTrack7とTrack8の結果を示す.第7 図では空中重力データの高さは楕円体高を用いてい るため重力乱れ(gravity disturbance)となってい るが,この場所でのジオイド高はEGM96によれば 37.1~37.8mとなっておりフリーエア異常に対し約 11.5mgal 大きくなっている.このことを考慮すれば,



第7図 2回目のフライト (Track7及び Track8)の結果.

船上重力データと近い値を示していることが判る.

Track2 と Track4 について高度を変えて測定を実施 しており、データの再現性から本空中重力測定システ ムの精度の評価を行った. 第8 図については、高度 が 2000ft と 3000ft との比較で高度差が小さいため 短波長パターンの違いが小さく全体的に整合している のが判るが、東側で 2000ft の方で値が大きくなって いる. これは、Track2 の南側にある高重力域が比較 的小規模で高度を増すにつれ減衰したためである. 第 9 図については,高度が 1000ft と 3000ft であり高 度差が大きいため短波長パターンが 3000ft では減衰 してスムーズになっているのが判る.

5 重力データの処理手法と結果

陸上重力データや船上重力データと比較するため には空中重力データから暫定的に得られた重力乱 れ (gravity disturbance)をブーゲー異常 (Bouguer anomalies) に変換する必要がある. それには, 観測



Helicopter Gravity Survey on Track-4





点の高さを楕円体高から標高に変換すれば良い.ま た,地形補正も標高でなければならない.通常日本国 内でのジオイドは国土地理院で作成されたものを使う のが一般的だが,本調査海域ではジオイドが同院より 提供されていないため,別の方法を選ばねばならない. ここでは GPS などで汎用的に使用されている EGM96 (http://cddisa.gsfc.nasa.gov/926/egm96/getit.html) を用いた.ちなみにジオイドモデルの違いを能登空港 でチェックしてみると,国土地理院の GSIGEO2000 で 37.55m, EGM96 で 37.40m となり 15cm 程度の 差しかなくブーゲー異常の算出には問題ないと考えら れる.

ブーゲー異常 $\varDelta g_0$ "の算出式は、 Δg_0 "= $g - \gamma + (\beta - 2\pi G\rho)h + T(\rho) + C_A$ $T(\rho) = \rho \cdot T_L(\rho - \rho_w) \cdot T_W$

で与えられる. ただし,gは観測重力値,yは正規重力, β は鉛直勾配, ρ は仮定密度,G(6.6730×10⁻³ mGal・cm³・g⁻¹・m⁻¹)は万有引力定数, C_A は大気補正値,hは高さで標高値である.

陸域と海域の地形を合わせた全地形補正値 T(ρ) は, 地殻の密度を ρ ,水の密度を ρ_W としている. T_L (単 位密度換算)は測定面と地殻上面もしくは水面で挟 まれた部分の地形補正値, T_W (単位密度換算)は水 域部分による地形補正値である(第10図).陸域と 海域とも地球の曲率による球面効果を考慮した仮想扇 形の集合体で近似する方法で地形補正を実施した(駒 澤,1988).地形補正に用いた標高(水深)データに ついては,陸域は国土地理院作成の 50m メッシュを 用い,海域については,日本海洋データセンターに よる沿岸域数値化原図水深値 (J-BIRD フォーマット) と JEGG500 (メッシュデータ)から地形補正に使用 する DEM (200m メッシュ)を作成した.ブーゲー 補正については,無限平板 (2 π G ρ h)ではなく地形 補正と同じ範囲の有限の球殻(球帽)による方法によ った.測定重力値は,日本重力基準網 1996(JGSN96) に準拠させ,地球規模の広域トレンド除去(緯度補正) には正規重力式による値(測地基準系 1985)を用い た.なお,これらの処理にはフリーエア補正も含まれ ているが,厳密にはポテンシャル論的なリダクション でないためブーゲー異常値を海水準での値と考えるの は誤りで,あくまで空中での測定点の値と考えるべき ものである.

第11 図に空中重力データをブーゲー異常図に編集 したものを示す.但し,Track2とTrack4では高度を 変えて重複して測定しているが,同一測線(もしくは, 同一点)で2個の値を持つと編集ができなくなるた めFlight5の高度3000ftでの測定データは編集から 除外した.また,第12図に陸上重力データと船上重 力データを編集したブーゲー異常図を比較のため示 した.第11 図を見ると空中重力による結果が,波長 2km 程度の微細構造も明瞭に抽出しているのが判る. 特に,北部沿岸西半の沖合2~4kmのところに東北 東-西南西に伸びた幅4km程度の低重力帯が検出さ れた.同じように船上重力でも低重力帯が見られるが, 調査船(白嶺丸)が陸から3km以上離れて測定がさ



airborne gravity observation

第10図 空中重力の地形補正.

れているため低重力帯の底(極小部)がやや北側にシ フトしていることが判る.また,空中重力では沿岸部 に測線を取ることができたため海岸から1km 程度沖 合にシャープな勾配構造も見えている.輪島湾とその 東10km 程のところに各々直径2km 程の低重力域が 存在し,第12 図とも整合している.Track1に沿っ た陸上には高重力異常が2箇所(輪島の東方8kmと 25km) 見られるが,第12図に比べると5mgal 程度 小さく上方接続効果が顕著に表れているのが判る.

あと,第11図と第12図を全体的に見比べて気 付くこととしてコンターパターンは整合するが,と ころによって重力異常値に数 mgalの違いが見られ ることである.以上のことをから,現時点では船上 重力データや陸上重力データとの安易な編集は困難



第11図 空中重力データによるブーゲー異常. 仮定密度は2.4g/cm³. コンター間隔は1mgal. ドット(線状に見える)は測点.



第12図 陸上及び船上重力データによるブーゲー異常. 仮定密度は2.4g/cm³. コンター間隔は1mgal. ドット(線状に見える) は測点.

であることが判る.空中重力データと陸上・船上重 カデータとの重力値の違いの原因としては,前述の ように上方接続効果のほか,場所によって実際の鉛 直勾配が正規重力の鉛直勾配(0.3086mgal/m)から ずれている(鉛直勾配のゆらぎ)ことが考えられる. 今回の調査では鉛直勾配のゆらぎが明瞭に検出され た訳ではないが,地下構造の解明の手段として有効 であることを指摘しておく.

6 おわりに

海域での重力測定は船上重力計で実施されるケース が殆どであるが、船上重力計は大型の調査船に搭載さ れるため陸に接近した測線を取りづらく,回頭による エトベスも大きくなり微細な重力変化を抽出するため には問題がある.一方,空中重力は,地形的な制約の ほかは測線を自由に設定できるなど沿岸部の調査も可 能であることが判った.また,調査期間も船上重力調 査は短い場合でも数日に及びドリフトも大きくなるの に対し, 空中重力の調査時間は数時間でドリフトが小 さく精度を落とさずに済むことになるなど長所があ る. 短所として, 空中重力は速度が大きいためエトベ ス効果が大きくなってしまうことであるが、従来90 ノットで実施していたものを今回は60ノットで実施 し、エトベス効果の軽減に努め、ある程度効果があっ たと考えられる. 測線間隔については, 従来の半分以 下の 2km としたが、ノイズに乱されることもなく短 波長の構造を捉えることができた.

結果の概略を以下に述べる.ブーゲー異常から能登 半島北部の沖合数 km のところに急勾配の断層状構造 が明瞭に抽出された.その構造は船上重力データから も判っていたが,調査船が陸に隣接した測線を取れな いため空中重力調査に比べ沖合いにシフトしているこ とが判った.輪島湾にも海底重力調査で把握された直 径 2km 程度の低重力異常が空中重力調査でも見出さ れ陥没状の構造を持つことも判った.

謝辞:本調査は、日本航空大学校、輪島空港事務所、 航空自衛隊等,多数の関係機関の協力により実施する ことができた.以上、上記の方々に謝意を表します.

文献

- 駒澤正夫(1988):仮想扇形地形による重力地形補正 法,測地学会誌,34,11-23.
- 瀬川爾朗・楠本茂寿・E. ジョンジョセフ・長谷川博・ 関崎征一・高田和典・中山英二・鈴木始・石原 丈実・駒澤正夫・山本貫志・佐久間貞臣(2000) : ヘリコプターを用いた航空重力測定システ ム、測地学会誌,46,223-229.
- NASA and NIMA : EGM96/The NASA GSFS and NIMA Joint Geopotential Model, http://cddisa.gsfc.nasa.gov/926/egm96/getit.html