

선박용 광섬유 자이로콤팘스의 제작에 관한 연구

이석정*, 배정철**, 홍창희*

A Study on the Fabrication of a Fiber Optic Gyrocompass for Ships

Seok-Jeong Lee*, Jeong-Chul Bae**, Tchang-Hee Hong*

〈목 차〉	
Abstract	
1. 서 론	4. 실험결과 및 고찰
2. 광자이로콤팘스의 원리	5. 결 론
3. 동적방식 광섬유 자이로콤팘스의 제작	참고문헌

Abstract

A fiber optic gyrocompass for ships was made in consideration of cost, reliability and convenience. In order to reduce the cost a cheaper fiber sensor was used in this system. The accuracy was increased by replacing a 180ppr-slit disk with a 1000ppr-encoder. The reliability was also increased by improving the signal processing electronics. This system was made as a heading angle display type for convenience.

Although more inexpensive FOG than that of the previous system was used, the accuracy of this compass was increased about 0.5° . Moreover, it has a very fast warm-up time of about 5 minutes. Therefore, this compass can show the prospect of practical use on ships if it is installed on a stabilizer against the dynamic motion such as rolling and pitching.

* 한국해양대학교 전자통신공학과

** 삼양무선공업(주) 선박자동화 연구소

1. 서 론

오늘날까지 사용되어오고 있는 기계식 자이로는 가격이 고가이며, 시동시간이 많이 걸릴 뿐만 아니라 전력소모가 많고 잡은 유지보수를 해야 하는 등의 여러 가지 단점이 있다. 광섬유 자이로콤팩스는 광간섭성을 이용하기 때문에 이러한 단점을 보완할 수 있고, 게다가 대량생산과 저가격화에 적합하다.

최근의 광섬유 자이로콤팩스의 개발동향을 살펴보면, 이미 일본의 히타치, 미국의 리튼, 앤드류사에서 각각 시작품을 개발하였으며, 미국의 하니웰에서는 항공기용으로 개발하여 도니어 328기와 보잉 777기에 이용되고 있다. 그러나 장시간 항해를 하는 선박의 경우에는 FOG센서의 중요한 특성인 drift에러를 항공기의 경우처럼 수시로 보정할 수가 없고 또한 경제성을 고려해야 하므로 아직은 세계적으로 선박용 광섬유 자이로콤팩스가 상품화된 예는 없다.

본 연구실에서는 이미 Dyott와 Allen이 제안한 방법⁽¹⁾을 개선하여 스테핑모터를 이용한 정적방식 광섬유자이로콤팩스의 제작에 관한 연구결과를 보고한 바 있다. 이 방식은 회전체에서 외부로 신호를 전달하는 slip ring이 필요 없고 구조가 간단하며 신호처리부가 소프트웨어화되어 있으므로 적절한 범위 내에서 신호처리 알고리즘의 변경이 용이하다는 장점이 있다. 반면에 이 방식은 FOG 센서가 정지한 상태에서 얻은 신호를 처리하여 방위각을 얻기 때문에 잡음특성이 좋은 고성능 센서가 필요하고 선박에 응용하기 위해서는 고도로 정밀한 안정화제어기가 필요하다. 이에 반하여 동적방식은 비록 기계적 구조가 복잡한 반면에 중저급 센서를 이용한

경제적인 광섬유 자이로콤팩스를 구성하는 것이 가능하다.⁽²⁾

본 논문에서는 경제성을 고려한 동적방식 광섬유 자이로콤팩스를 제작하고, 제작된 콤팩스의 성능을 시험한 결과를 기술하였다.

2. 광자이로콤팩스의 원리

그림 1의 (a)와 같이 지표상에 FOG센서를 수직으로 세우고 센싱루프면을 지구자전축과 수직방향으로 하였을 때는 지구자전속도에 해당하는 출력값을 얻을 수 있으나, 평행한 방향으로 하였을 때는 출력값이 0이다. 따라서 FOG 센서를 일정한 속도로 정속회전시켰을 때는 그림 1의 (b)와 같은 정현파그래프를 출력값으로 얻을 수 있다. 이것을 수식으로 표현하면

$$U_e = K_e \sin(\omega t + \varphi_e) \quad (1)$$

와 같이 나타낼 수 있으며, 여기서

$$K_e = k \cos \Theta_e : \text{FOG센서의 출력신호진폭}$$

$$\omega = 2\pi f_e : \text{FOG센서의 정속회전각속도}$$

$$f_e : \text{FOG센서의 정속회전 주파수}$$

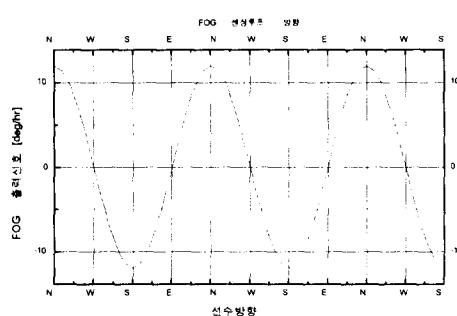
$$\varphi_e : \text{진북방향과 선수방향과의 위상차}$$

$$k : \text{FOG의 스케일 펙터}$$

$$\Theta_e : \text{위도를 각각 나타낸다.}^{(3)}$$



(a) 지표상의 수직축을 회전축으로 하여 정속회전하고 있는 FOG 센서

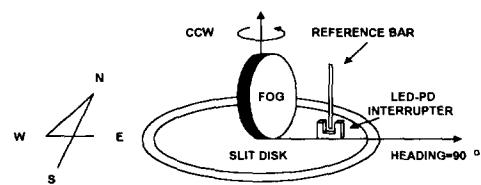


(b) 지표상의 수직축을 회전축으로 하여 정 속회전하고 있는 FOG의 출력신호

그림 1. 동적방식 광섬유 자이로콤파스의 원리

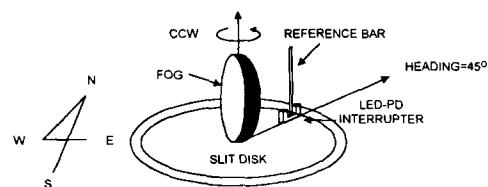
이 정현파 신호의 위상은 진복방향에 대한 선수방위각을 나타내며 진폭은 FOG센서가

위치한 지구상의 위도와 관계가 있다. 따라서 FOG센서의 센싱루프면에 수직한 축을 기준 축으로 정한다면 FOG센서의 출력신호가 최대값이 얻어질 때의 기준축방향이 진복을 가리킨다. 또한 선수를 나타내는 기준을 정하여 센서기준축이 선수기준위치에 올 때의 출력신호를 각도로 변환하면 선수방위각을 얻을 수 있다. 그럼 2와 같이 FOG센서의 기준축 위치에 LED-PD interrupter를 두고 선수기준위치에 Reference bar를 장착하면 센서기준축이 선수기준위치에 왔을 때 한펄스의 기준신호를 얻게 되며 FOG센서의 출력신호의 매 주기마다 한 개의 펄스를 기준신호로 얻을 수가 있다. 이 펄스와 FOG센서의 최대출력신호와의 위상차를 각도로 변환하면 선수



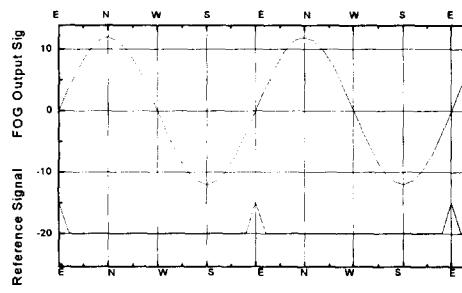
(a) 선수방향(reference bar의 위치)이 동쪽을 향하고 있을 때

그림 2 선수방향과 출력신호와의 관계



(a) 선수방향이 북동쪽을 향하고 있을 때

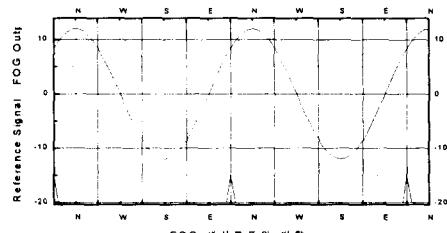
그림 3 선수방향과 출력신호와의 관계



(b) 선수방향이 동쪽을 향하고 있을 때의 FOG 출력신호와 기준신호

(b) 선수방향이 북동쪽을 향하고 있을 때의 FOG 출력신호와 기준신호

그림 3 선수방향과 출력신호와의 관계



방위각을 얻을 수가 있다. 그림 2의 (a)와 같이 FOG센서의 기준축 위치에 LED-PD interrupter를 두고 선수기준위치에 reference bar를 장착하면 센서 기준축이 선수 기준위치에 왔을 때 한 개의 펄스신호를 기준신호로 얻게 되며 FOG센서 출력신호의 매 주기마다 각각 한 개씩의 펄스신호를 기준신호로 얻을 수가 있다. 예를 들면 그림 2의 (a)와 같이 선수방향이 동쪽을 향하고 있을 때 기준신호는 그림 2의 (b)처럼 사인파의 한 주기의 초기위치 즉 출력신호가 0인 위치에서 펄스신호가 발생한다. 그리고 그림 3의 (a)에서처럼 선수방향이 북동쪽을 향하고 있을 때는 그림 3의 (b)와 같이 기준신호는 출력신호 한 주기의 초기위치에서 오른쪽으로 45° 만큼 위상이 이동하게 된다. 따라서 진북방향에 대한 선수방향의 위상차가 선수방위각을 나타

내므로 FOG센서의 최대출력신호값에서 현재 출력신호값을 뺀 신호값의 차를 각도로 변환하면 현재의 선수방위각을 구할 수 있다.

3. 동적방식 광섬유 자이로콤파스의 제작⁽⁴⁾

광섬유 자이로콤파스에 사용되는 FOG센서는 지구자전속도를 검출할 수 있을 만큼 고감도여야 한다. FOG센서의 위상차는

$$\phi = \left(\frac{2\pi DL}{c\lambda} \right) \Omega$$

와 같이 나타낼 수 있으며, 여기서 ϕ 는 위상차, D는 광섬유 센싱루프의 직경, L은 광섬유의 길이, Ω 는 회전각속도이다. 위식에서 알 수 있듯이 위상차의 크기는 광섬유 센싱루프의 직경과 광섬유의 길이에 비례한다. 따라서

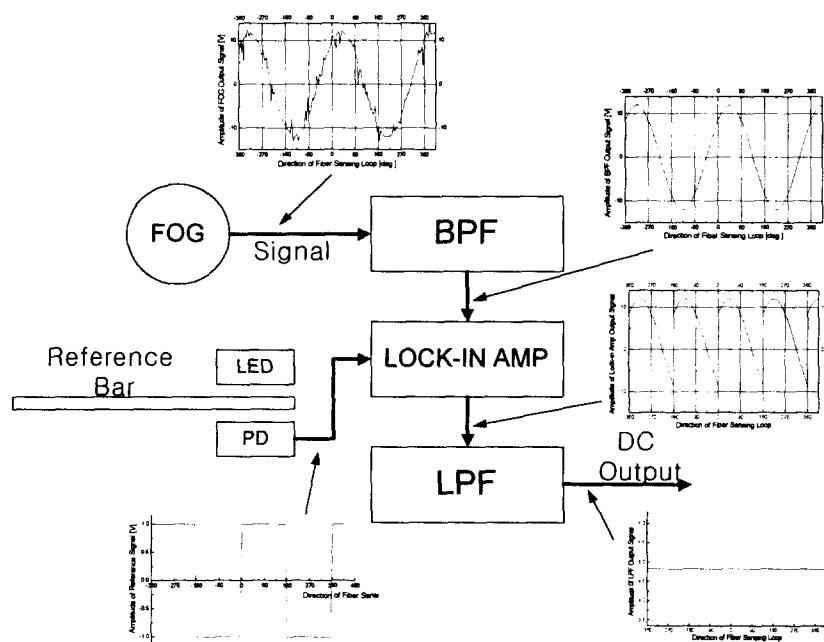


그림 4 광섬유 자이로콤파스의 신호처리 과정

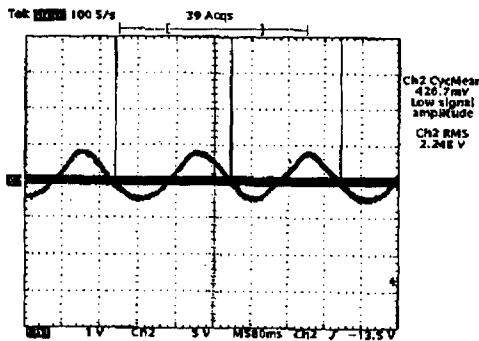


그림 6 선수방향이 서쪽인 경우

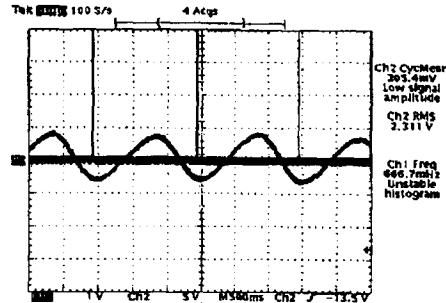


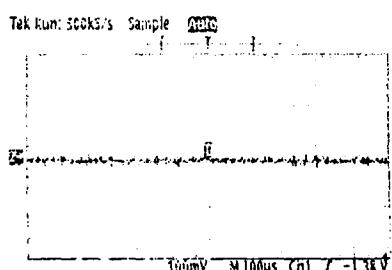
그림 7 선수방향이 남쪽인 경우

고감도의 FOG센서는 광섬유의 길이가 길기 때문에 가격이 비싸다. 본 연구에서는 경제성을 고려하여 일반적인 FOG센서를 지구자전 속도를 검출할 수 있는 감도로 센싱루프의 직경을 크게 설계하여 주문 제작하였다. VG951센서의 스케일 펙터가 $267\text{mV}/^{\circ}\text{s}^{-1}$ 으로 지구자전속도가 최대로 검출되었을 때의 출력신호값은 1.11mV 이며, 위도 35° 인 본 실험실에서는 0.82mV 의 전압값을 갖는다.

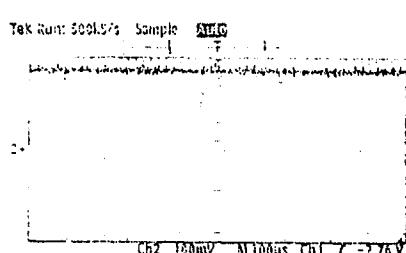
먼저 FOG센서가 지구자전속도를 검출할 만큼 감도를 갖는지를 확인하기 위하여 안정된 테이블 위에 지표상에 대해 수평으로 놓고 출력신호를 얻는다. 그림 5의 (a)는 이

때의 출력신호를 보여준다. 다음은 FOG센서를 뒤집어서 지표상에 수평으로 놓고 출력신호를 얻는다. 그림 5의 (b)는 이 때의 출력신호를 보여준다. 그림 5의 (a)와 (b)의 출력신호 변화량이 지구자전속도의 최대출력신호값에 대한 위도성분만큼의 출력신호값의 두 배에 해당된다.

그림 6과 7은 FOG센서를 일정한 속도로 정속회전하여 얻은 지구자전속도의 각방위별 출력전압을 보여준다. 그림 6은 선수방향이 서쪽을 향하고 있을 때의 FOG센서의 출력신호와 기준신호를 나타내며 FOG센서를 반시계 방향으로 정속회전하여 얻은 출력신호이



(a) FOG센서를 지표상에 수평으로 놓았을 때의 출력신호



(b) FOG센서를 뒤집어서 지표상에 수평으로 놓았을 때의 출력신호

그림 5 FOG센서의 지구자전속도 검출실험

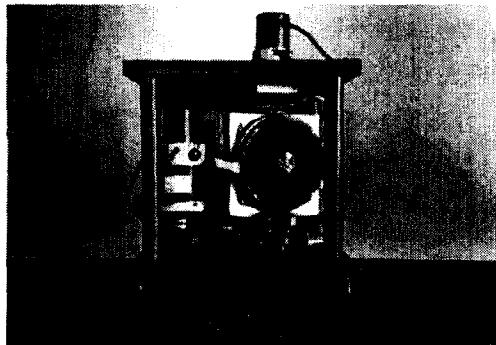


그림 8 동적방식 광섬유자이로콤파스의 외형사진

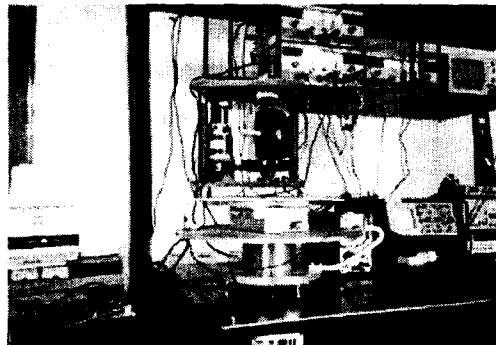


그림 9 제작된 광섬유 자이로콤파스의 성능조사를 위한 실험

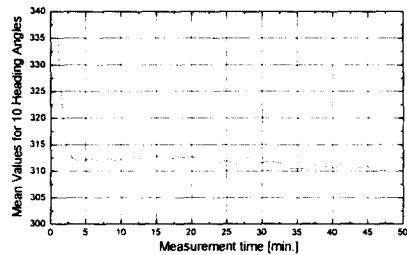


그림 10 임의의 선수방향에 대한 선수각측정의 평균그래프

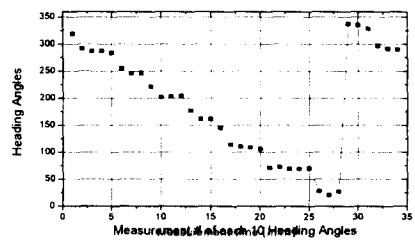


그림 11 45° 씩 회전하여 얻은 각각의 방위에 대한 선수각 측정그래프

므로 최대값 위치가 북쪽이기 때문에 이후에 나타나는 첫 영점위치인 서쪽을 기준신호가 지시함을

알 수 있다. 그리고 선수방향을 반시계 방향으로 90° 회전하였을 때의 신호를 그림 7에 나타내었다. 이 때 기준신호는 남쪽인 최소값 위치를 지시하고 있다. 이와 같은 실험을 통하여 본 연구에 사용한 FOG센서인 VG951 기종이 지구자전속도를 검출할 수 있으므로 광섬유자이로콤파스에 이용할 수 있는 센서임을 확인하였다. 이러한 기초실험을 바탕으로 실제 제작 과정에서는 이상적인 사인파 출력을 얻기 위한 정속회전용 모터로는 속응성과 정확도가 뛰어난 DC서보모터를 사용하였고 기준신호 입력과

정속회전을 위한 피드백 제어용으로 1000 ppr의 엔코더를 사용하였다. 신호처리를 위하여 FOG센서 출력단에 증폭이득 4000배 중심주파수 0.175Hz인 능동형 밴드패스필터를 설계하였고 로크인 증폭기와 시간평균을 위한 저역통과 필터(LPF)는 드리프트 등의 전자적 잡음요인의 제거와 구조의 간단화를 위하여 소프트웨어 처리하였다.

4. 실험결과 및 고찰

그림 8은 제작된 동적방식 광섬유 자이로콤파스의 외형사진을 보여준다. 센서의 회전 주파수는 여러 가지 잡음의 주파수대역을 고

려하여 최적 회전주파수인 0.175Hz로 정속회전을 시켰다. 제작된 광섬유 자이로콤파스는 스위치를 겸과 동시에 시동되어 초기각 0°로 리세트된 후 현재의 선수방위각으로 추종하는데 걸리는 시간은 그림 10의 측정그래프에서 볼 수 있듯이 약 2~3분 정도 걸린다. 1회전당 한 개의 각도를 화면에 표시하며 이 때 걸리는 시간은 5.7초이다.

제작된 광섬유 자이로콤파스의 정도를 알아보기 위하여 임의의 방향에 대한 선수 방위각을 측정하여 보았다. 그림 9는 각도가 표시된 회전 플랫폼 위에 제작된 광섬유 자이로콤파스를 설치하여 성능을 조사하기 위한 실험장치를 보여준다. 그림 10은 임의의 한 방향에 대해 선수 방위각을 측정한 평균그래프이며 각각의 데이터는 10개의 선수방위각을 측정한 후 평균하여 얻은 값이며 총 실험시간 45분 동안 46개의 데이터를 나타낸다. 첫 6개의 데이터는 초기 추종과정을 나타내므로 제외하고 평균값은 311.67°이며 자승평균오차는 0.4° 이었다. 다음은 특정방향에 대한 신호왜곡이 있는지를 알아보기 위하여 각방위에 대하여 선수각을 측정하여 보았다. 그림 11은 자이로콤파스를 임의의 위치에서 시작하여 선수각을 45° 씩 등간격으로 회전하여 측정하였다. 측정시간 30분 동안 34개의 데이터를 수집하였으며 자승평균오차는 0.5° 이었다. 따라서 왜곡이 없이 양호하게 선수 방위각을 알 수 있었다.

5. 결 론

경제성을 고려하여 저가형 중급 FOG센서를 직접 설계하여 주문제작하였다. 이 센서의 특성은 scale factor 267mV/deg/s, 잡음은

$2\text{deg}/\text{hr}/\sqrt{\text{Hz}}$ 이었고 이것을 이용하여 동적방식 광섬유 자이로콤파스를 제작하였다. 회전주파수 0.175Hz로 정속회전시켜 1회전당 1개의 각도를 화면에 표시하는데 걸리는 시간은 5.7초이다. 제작된 광섬유 자이로콤파스의 성능을 알아보기 위해 다음의 두가지 실험을 해보았다. 첫째, 제작된 콤파스의 정도를 알아보기 위하여 임의의 방향에 대한 선수 방위각을 측정하였다. 측정시간 45분 동안 46개의 데이터를 얻었으며 자승평균오차는 0.4°였다. 둘째, 특정방향에 대한 신호왜곡이 있는지를 알아보기 위하여 임의의 방향에 대한 선수각을 측정해 보았다. 측정시간 30분 동안 34개의 데이터를 얻었으며 자승평균오차 0.5°를 얻었다. 따라서 왜곡이 없이 양호함을 알 수 있었다.

참고문헌

- (1) R. B. Dyott and D. E. Allen, "A Fiber Optic Gyroscope North Finder", Proc. 10th International Conference on Optical Fiber Sensors, Glasgow, Scotland, p.44 2~p.448, 1994.
- (2) "광자이로스코프를 이용한 선박용 자이로콤파스 시스템 개발", 제 1차년도 중간 보고서, 통상산업부, 1995.
- (3) T. Kumagai, N. Ashizuka, H. Nakai, H. Kajioka, "Development of an optical gyrocompass using a high-sensitivity fiber optic gyroscope", SPIE vol. 1795 Fiber Optic and Laser Sensors X, p.10 5~p.117, 1994.
- (4) "광자이로스코프를 이용한 선박용 자이로콤파스 시스템 개발", 제 2차년도 중간 보고서, 통상산업부, 1996.

감사의 글

본연구는 중기거점 선박용 항해·통신장비
개발과제의 일환으로 통상산업부의 지원에
의하여 수행되었습니다.

러시아 세인트 피터스버그 통신주립대의
B. E. Strigalev, I. A. Matisov, B. A. Nicolaev

교수님, Fizoptika사의 Logozinski 박사님, 해
군사관학교의 김성진, 이상식 교수님과 국방
대학원의 권용수 교수님의 기술지원에 감사
드리며, 삼양무선공업(주) 임 건사장님의 재
정지원과 부설 선박자동화연구소의 김재관부
장님과 이병창씨의 도움 및 최우진씨의 노고
에 대해 감사드립니다.